

كتاب القياسات الدقيقة والسيطرة الآلية

يشتمل الفصل الأول على التعريف بأنظمة القياس ، ويتضمن العديد من الأمثلة والمسائل المحلولة وغير المحلولة . يناقش الفصل الثاني كيفية تمثيل دوال الانتقال أو عناصر النظام في شكل مخططات كتلية. بهذا الأسلوب يمكن تبسيط فهم الأنظمة المعقدة التي تشتمل على عناصر عديدة وبالتالي يتم تحديد دالة الانتقال الإجمالية للنظام . يشتمل هذا الفصل أيضاً على الكثير من الأمثلة والمسائل التي تساعد الطالب على فهم نظريات وتطبيقات المادة بكل سهولة ويسر .

يهتم الفصل الثالث بدراسة نظم القياس . حيث يتم مناقشة أجهزة قياس الضغط ، محولات المقاومة لقياس الإنفعالات ، محولات المقاومة لقياس درجة الحرارة ، ومضخمات الإزاحة الميكانيكية الخطية والزاوية . في نهاية هذا الفصل هنالك العديد من الأمثلة والمسائل .

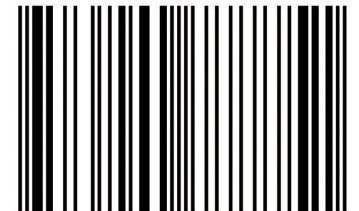
يشتمل الفصل الرابع على مدخل لأنظمة السيطرة الذاتي. أما الفصل الخامس فيشتمل على استجابة العناصر من حيث كونها تأخر آسي أو مركب بدوال انحدار ، خطوة ، دفع ، ودالة توافقية أو جيبية. يتضمن الفصل الخامس أيضاً العديد من المسائل والأمثلة المحلولة لعناصر التأخر الآسي والمركب .

يستعرض الفصل السادس بعض التقنيات المستخدمة في التحقق من استقرار نظم السيطرة مثل أسلوب رسم المحل الهندسي لجذور معادلة الخاصية وأسلوب راوث للاستقرار. وفي نهاية هذا الفصل هنالك العديد من المسائل والأمثلة المحلولة.

دكتور أسامة محمد المرضي سليمان خيال وُلِدَ بمدينة عطبرة بالسودان في العام 1966م. حاز على درجة البكالوريوس في الهندسة الميكانيكية من جامعة السودان للعلوم والتكنولوجيا - الخرطوم في العام 1998م ، كما حاز على درجة الماجستير في تخصص ميكانيكا المواد من جامعة وادي النيل - عطبرة في العام 2003م ودرجة الدكتوراه من جامعة وادي النيل في العام 2017م.



أسامة محمد المرضي سليمان خيال أسامة خيال
كتاب القياسات الدقيقة والسيطرة الآلية



أسامة محمد المرضي سليمان خيال أسامة خيال

كتاب القياسات الدقيقة والسيطرة الآلية

FOR AUTHOR USE ONLY

FOR AUTHOR USE ONLY

أسامة محمد المرضي سليمان خيال أسامة خيال

كتاب القياسات الدقيقة والسيطرة الآلية

FOR AUTHOR USE ONLY

Noor Publishing

Imprint

Any brand names and product names mentioned in this book are subject to trademark, brand or patent protection and are trademarks or registered trademarks of their respective holders. The use of brand names, product names, common names, trade names, product descriptions etc. even without a particular marking in this work is in no way to be construed to mean that such names may be regarded as unrestricted in respect of trademark and brand protection legislation and could thus be used by anyone.

Cover image: www.ingimage.com

Publisher:

Noor Publishing

is a trademark of

International Book Market Service Ltd., member of OmniScriptum Publishing Group

17 Meldrum Street, Beau Bassin 71504, Mauritius

Printed at: see last page

ISBN: 978-620-0-77775-1

Copyright © أسامة محمد المرصي سليمان خيال أسامة خيال

Copyright © 2020 International Book Market Service Ltd., member of OmniScriptum Publishing Group

FOR AUTHOR USE ONLY

كتاب القياسات الدقيقة والسيطرة الآلية

INSTRUMENTATION AND AUTOMATIC CONTROL

دكتور مهندس أسامة محمد المرضي سليمان خيال

قسم الهندسة الميكانيكية

كلية الهندسة والتقنية

جامعة وادي النيل - عطبرة - السودان

أبريل 2020 م

بسم الله الرحمن الرحيم

شكر وعرfan

(Acknowledgement)

الشكر والعرfan لله والتبريكات والصلوات على رسوله وخادمه محمد وعلى آله وصحبه وجميع من تبعه إلى يوم القيامة.

لذكرى كُلِّ من أمي الغالية خضرة درار طه، وأبي العزيز محمد المرضي سليمان، وخالتي الحبيبة زعفران درار طه الذين تعلمت منهم القيمة العظيمة للعمل واحترام الوقت وترتيبه وتدييره. إلى زوجتي الأولى نوال عباس عبد المجيد وبناتي الثلاث رؤى، روان وآية تقديراً لحبهم وصبرهم ومثابرتهم في توفير الراحة والسكون خاصّةً عندما تتعقد وتتشابك الأمور.

إلى زوجتي الثانية لمياء عبد الله علي فزاري التي مثّل حبها وتضرعها إلى الله الزخم الذي دفعني للمسير في طريق البحث والمعرفة الشائك.

يؤدُّ الكاتب أن يتقدم بالشكر أجدله لكل من ساهم بجهده وفكره ووقته في إخراج هذا الكتاب بالصورة المطلوبة ويخص بذلك الزملاء الأساتذة بقسم الهندسة الميكانيكية بجامعة وادي النيل، وأيضاً الأخوة الأساتذة بقسم الهندسة الميكانيكية بجامعة البحر الأحمر.

الشكر والتقدير والعرfan للبروفيسور محمود يس عثمان الذي ساهم بقدر كبير في مراجعة وإعادة مراجعة محتويات الكتاب.

أهدي هذا الكتاب لذكرى كُلِّ من بروفيسور صابر محمد صالح وبروفيسور الفاضل آدم عبد الله وبروفيسور مشارك عبد الجليل يوسف العطا وبروفيسور مشارك محي الدين إدريس حربة وبروفيسور مشارك هاشم احمد علي الهاشمي وبروفيسور مشارك صلاح احمد علي، والاستاذة اشراقه صالح عبد الله صالح، والاستاذة انتصار عبده الذين ساهموا في تأسيس الصرح الشامخ كلية الهندسة الميكانيكية عطبرة، رحمهم الله جميعاً وأسكنهم فسيح جناته مع الصديقين والشهداء وحسن أولئك رفيقاً.

أهدي هذا الكتاب بصفة أساسية لطلاب دبلوم وبكالوريوس الهندسة في جميع التخصصات خاصة طلاب قسم الهندسة الميكانيكية . حيث يستعرض هذا الكتاب الكثير من التطبيقات في مجال الأجهزة الدقيقة ومبادئ السيطرة الآلي واليدوي.

وأعبر عن شكري وامتناني عن شكري وامتناني إلى المهندس أسامة محمود محمد علي بمركز دانية لخدمات الحاسوب والطباعة بمدينة عطبرة الذي أنفق العديد من الساعات في طباعة، مراجعة وإعادة طباعة هذا الكتاب أكثر من مرة. أخيراً، أرجو من الله سبحانه وتعالى أن يتقبّل هذا العمل المتواضع والذي آمل أن يكون ذو فائدة للقارئ.

FOR AUTHOR USE ONLY

مقدمة

(Preface)

إن مؤلف هذا الكتاب وإيماناً منه بالدور العظيم والمقدر الذي يقوم به الأستاذ الجامعي في إثراء حركة التأليف والتعريب والترجمة للمراجع والكتب الهندسية القيمة يأمل أن يفيد هذا الكتاب بمتطلبات برامج البكالوريوس ، الدبلوم العالي والدبلوم العام لطلاب الهندسة الميكانيكية ، هندسة الإنتاج والتصنيع ، الهندسة الكهربائية والإلكترونية والهندسة المدنية لما له من أهمية كبيرة في تغطية مقررات أنظمة القياس الهندسية والسيطرة (i.e. أنظمة ميكانيكية ، هيدروليكية ، نيوماتية ، حرارية ، وكهربائية) .

يتفق هذا الكتاب لغوياً مع القاموس الهندسي الموحد السوداني ويُعد مرجعاً في مجاله حيث يمكن أن يستفيد منه الطالب والمهندس والباحث . معظم مادة هذا الكتاب مقتبسة من محاضرات ومذكرات مؤلفة في تدريسه لهذا المقرر لفترة تزيد قليلاً عن عشرون عاماً .

يهدف هذا الكتاب لتأكيد أهمية التعرف على أجهزة القياس الهندسية ، وأنظمة السيطرة أو السيطرة وربطهما بالأنظمة الميكانيكية لمحاولة التعرف على التطبيق الجديد الذي يُعرف بالميكاترونك (mechatronic i.e.) والذي يربط العناصر الميكانيكية بأنظمة السيطرة الكهربائية والإلكترونية.

يحتوي هذا الكتاب على ستة فصول . يشتمل الفصل الأول على التعريف بنظام القياس ، أنواع أنظمة القياس ، دوال أو عوامل الانتقال لأنظمة ميكانيكية ، هيدروليكية ، نيوماتية وكهربائية ، والتعريف بالصيغة القياسية أو المعيارية لدوال الانتقال ذات التأخر الأمّي والمركّب . يتضمن الفصل الأول أيضاً العديد من الأمثلة والمسائل المحلولة وغير المحلولة .

يناقش الفصل الثاني كيفية تمثيل دوال الانتقال أو عناصر النظام في شكل مخططات كتلية أو صندوقية موصلة على التوالي ، التوازي أو هجين بين التوالي والتوازي . بهذا الأسلوب يمكن تبسيط فهم الأنظمة المعقدة التي تشتمل على عناصر عديدة وبالتالي يتم تحديد دالة الانتقال الإجمالية للنظام . يشتمل هذا الفصل أيضاً على الكثير من الأمثلة والمسائل التي تساعد الطالب على فهم نظريات وتطبيقات المادة بكل سهولة ويسر .

يهتم الفصل الثالث بدراسة نظم القياس من حيث مكوناتها الأساسية ، أنواعها . حيث يتم مناقشة أجهزة قياس الضغط ، محولات المقاومة لقياس الإنفعالات الميكانيكية (i.e. مقاييس الإنفعال) ، محولات المقاومة لقياس درجة الحرارة (i.e. ترمومترات المقاومة والثيرمستورات) ، ومضخمات الإزاحة الميكانيكية الخطية والزاوية . في نهاية هذا الفصل هنالك العديد من الأمثلة والمسائل .

يشتمل الفصل الرابع على مدخل لأنظمة السيطرة الذاتي من حيث أنواعها ، تمثيلها في شكل مخططات كتلية ، عناصرها . أما الفصل الخامس فيشتمل على استجابة العناصر من حيث كونها تأخر آسي أو مركب بدوال اندثار ، خطوة ، دفع ، ودالة توافقية أو جيبيية .

يتضمن الفصل الخامس أيضاً العديد من المسائل والأمثلة المحلولة لعناصر التأخر الآسي والمركب . يستعرض الفصل السادس بعض التقنيات المستخدمة في التحقق من استقرار نظم السيطرة مثل أسلوب رسم المحل الهندسي لجذور معادلة الخاصية (Plotting root locus i.e.) وأسلوب راوث للاستقرار (Routh stability criterion i.e.) . وفي نهاية هذا الفصل هنالك العديد من المسائل والأمثلة المحلولة .

يهدف هذا الكتاب لتغطية أجهزة القياس وأنظمة السيطرة الكلاسيكية وذلك لجعل الطالب قادراً على الآتي :-

1. صياغة نماذج رياضية لأنظمة قياس وسيطرة (i.e. أنظمة ميكانيكية ، هيدروليكية ، نيوماتية ، حرارية وكهربائية) .
2. تمثيل المخططات الكتلية أو الصندوقية لعناصر أو دوال انتقال موصلة على التوالي ، التوازي أو عناصر هجين .

3. التعرف على المكونات الأساسية لنظام القياس (i.e. متغير الدخل أو المتغير المطلوب أو المرغوب ، محول الطاقة ، مهبط الإشارة ، وحدة العرض ، ومتغير الخرج أو المتغير الفعلي) .
 4. دراسة بعض أنظمة قياس الضغط (i.e. أنبوب بوردون ، المانوميتر القائم أو المعتدل والمانوميتر المائل).
 5. دراسة بعض أنظمة قياس درجات الحرارة (i.e. ترمومترات سائل في زجاجة ، ترمومترات المقاومة ، الثيرمستورات ، والمزدوجات الحرارية) .
 6. التعرف على مضخمات الإشارة الميكانيكية خطية كانت أم زاوية ، عاكسة أو غير عاكسة للإشارة .
 7. دراسة بعض أجهزة قياس الجهد والتيار .
 8. إيجاد الاستجابة الزمنية لدوال الانحدار ، الخطوة ، الدفع ، والدوال التوافقية أو الجيبية لنظم تأخر أسي ومركب.
 9. تحديد شرط الاستقرار لنظام من استجابته الترددية (i.e. أسلوب رسم المحل الهندسي لجذور معادلة الخاصية وأسلوب راوث للتحقق من استقرار النظم).
 10. تعويض المشتقة التفاضلية الأولى للخطأ لتحسين أداء نظام السيطرة.
 11. تطبيق التقنيات عالية لنظام عملي كمثال لذلك السيطرة في الوضع ، الضغط ، درجة الحرارة ، سريان الموائع والسيطرة في مناسبات السوائل.
 12. تطبيق مبادئ الميكانيكا ونظرية السيطرة لمسائل ذات استجابة ديناميكية ، الاستقرار والسيطرة في الحركة للمركبات . يتم اختيار التطبيقات من مواضيع مثل الديناميكا واستقرار المركبات والطائرات .
- إنَّ الكاتب يأمل أن يساهم هذا الكتاب في إثراء المكتبة الجامعية داخل السودان وخارجة في هذا المجال من المعرفة ويأمل من القارئ ضرورة إرسال تغذية راجعة إن كانت هنالك ثمة أخطاء حتى يستطيع الكاتب تصويبها في الطبعة التالية للكتاب.

اللهم لا سهل إلا ما جعلته سهلاً

وأنت تجعل الحزن إذا شئت سهلاً

المؤلف

دكتور أسامة محمد المرضي سليمان

قسم الهندسة الميكانيكية

كلية الهندسة والتقنية

جامعة وادي النيل

أبريل 2020م

في الختام أسأل الله التوفيق والسداد

والله الموفق

المحتويات

الصفحة	الموضوع
ii	شكر وعرفان
iv	مقدمة
viii	المحتويات
	الفصل الأول : مقدمة
1	1.1 تعريفات
2	1.2 أنواع أنظمة القياس والسيطرة
3	1.3 عامل أو دالة الانتقال أو التحويل
12	1.4 أنواع استجابة المنظم
13	1.5 أمثلة محلولة
19	1.6 مسائل إضافية
	الفصل الثاني : المخططات الكتلية أو الصندوقية
22	2.1 استخدام الجبر في الرسومات التخطيطية
25	2.2 أمثلة محلولة
31	2.3 مسائل إضافية
	الفصل الثالث : نظم القياس
35	3.1 تحليل النظام
35	3.2 تمثيل منظومة القياس في مخطط كتلي
36	3.3 أمثلة عملية لبعض نظم القياس
80	3.4 مسائل إضافية
	الفصل الرابع : مدخل لأنظمة السيطرة الذاتية
91	4.1 مدخل
91	4.2 أنواع أنظمة السيطرة
92	4.3 تمثيل النظام

94	4.4 عناصر نظام السيطرة
	الفصل الخامس : استجابة العناصر
96	5.1 استجابة العناصر ذات عامل أو دالة التأخر الأسي
110	5.2 أمثلة إضافية محلولة في عناصر التأخر الأسي
119	5.3 مسائل في عناصر التأخر الأسي
122	5.4 استجابة العناصر ذات عامل أو دالة التأخر المركب
129	5.5 أمثلة محلولة في عناصر التأخر المركب
152	5.6 مسائل إضافية في عناصر التأخر المركب
	الفصل السادس : التحقق من استقرار نُظْم السيطرة
159	6.1 رسم مخطط المحل الهندسي لجذور معادلة الخاصية
162	6.2 أمثلة محلولة
171	6.3 أسلوب راوث للتحقق من استقرار أنظمة السيطرة
171	6.4 أمثلة محلولة [أ]
175	6.5 بعض الأحكام العامة لأسلوب راوث
177	6.6 أمثلة محلولة [ب]
178	6.7 مسائل إضافية
180	الكتب والمراجع

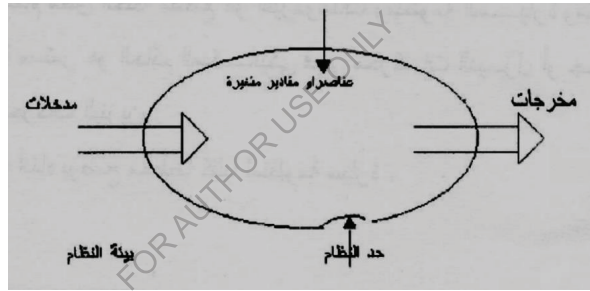
الفصل الأول

مقدمة

(Introduction)

1.1 تعريفات (Definitions) :

النظام (System) : النظام هو مجموعة من العناصر أو المكونات التي تعمل مجتمعة لأداء وظائف محددة. الشكل (1.1) أدناه يوضح وصفاً لنظام بمكوناته المختلفة (i.e. ميكانيكي ، هيدروليكي ، نيوماتي ، كهربائي ، إلكتروني وغيره).



شكل (1.1) نظام بمكوناته المختلفة

حد النظام (System Boundary) : هو الإطار الخارجي للنظام ويعمل كمحتوى لمكونات النظام .

العناصر أو المقادير المتغيرة (Parameters) : هي العناصر التي تحدد سلوك النظام .

مدخلات ومخرجات النظام (Inputs and outputs) : هي كميات معينة تدخل إلى المنظومة ويتم معالجتها لإنتاج كميات معينة عند المخرج .

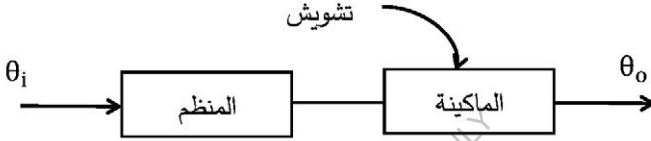
بيئة النظام (System Environment) : بيئة النظام هي مجموعة من التأثيرات الخارجية التي تؤثر على أداء النظام (i.e. تأثيرات الضغط ، درجة الحرارة ، الرطوبة النسبية ، الرطوبة النوعية ، الأتربة والغبار ، الأمطار ، معدلات التآكل والبري وغيرها) .

1.2 أنواع أنظمة القياس والسيطرة (Types of Instrumentation & Control Systems) :

هنالك نوعان من الأنظمة التي تستخدم في أجهزة القياس والسيطرة هي :

1.2.1 نظام قياس مفتوح الحلقة (Open – Loop Measurement System) :

يتم ضبط متطلبات الأداء لمنظومة ما في المنظم ويسمح للماكينة بأداء الوظيفة المطلوبة منها بصرف النظر عن النتيجة عند المخرج كمثل لذلك ماكينة غسيل الأطباق أو الملابس ، لوحة إشارات المرور ، ولمبات الشوارع . الشكل رقم (1.2) أدناه يوضح مخطط كتلي لنظام مفتوح الحلقة .



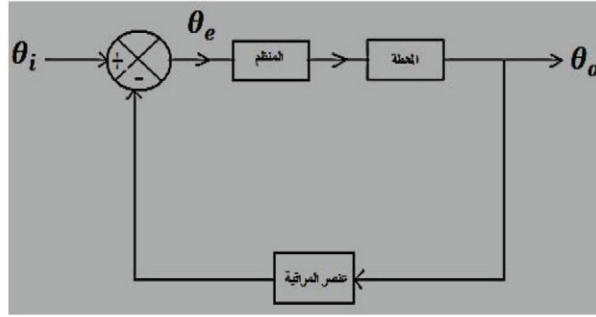
شكل (1.2) مخطط كتلي لنظام قياس مفتوح الحلقة

حيث θ_i هو المتغير المطلوب او المرغوب أو متغير الدخل و θ_o هو المتغير الفعلي أو متغير الخرج .

1.2.2 نظام مغلق الحلقة (Closed – Loop Measurement System) :

يتم قياس متغير الخرج بانتظام ومقارنته بمتغير الدخل وذلك لتصحيح النتيجة عند مخرج النظام . مثال لنظام مغلق الحلقة متقطع (Intermittent System) هو الثيرموستات ومنظومة السيارة ونظام العوامة الذي يحدد مناسيب السوائل في الخزانات ومثال لنظام مغلق الحلقة مُتصل أو مستمر (Continuous System) هو الحاكم الميكانيكي في محركات الديزل أو جهاز الكربوريتر في محركات البنزين . الشكل رقم (1.3) أدناه يوضح مخططاً كتلياً لنظام مغلق الحلقة .

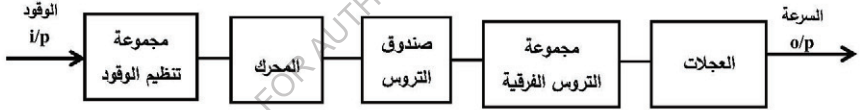
حيث يتم في هذا النظام قياس متغير الخرج θ_o باستمرار بواسطة عنصر المراقبة ويتم إرسال القراءة إلى عنصر المقارنة الذي يتم فيه مقارنة متغير الخرج θ_o بمتغير الدخل θ_i . ناتج هذه المقارنة يتم إرساله إلى المنظم في شكل إشارة (signal) (i.e. ميكانيكية ، هيدروليكية ، نيوماتية ، كهربية ، إلكترونية ... الخ) ..



شكل (1.3) مخطط كتلي لنظام مغلقة الحلقة

يقوم المنظم (regulator) بتنظيم امداد الطاقة إلى المحطة (i.e. الماكينة أو المصنع التي يراد السيطرة أو السيطرة في بعض كمياتها الفيزيائية ، الكيميائية أو الميكانيكية) بما يتوافق ويجعل قيمة متغير الخرج θ_o قريبة من أو مساوية لقيمة متغير الدخل θ_i .

الشكل رقم (1.4) أدناه يوضح مخططاً كتلياً لمنظومة سيارة :



شكل (1.4) مخطط كتلي لمنظومة سيارة

1.3 عامل أو دالة الانتقال أو التحويل (Transfer Operator or Function) :

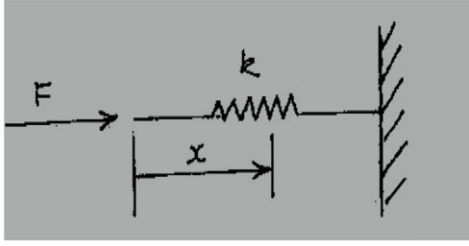
هو نسبة المخرجات إلى المدخلات لعنصر فردي أو لمنظومة كاملة ويكون عادة دالة في الزمن .

هنالك عدة أمثلة متباينة لدوال الانتقال سيتم سيقاها فيما يلي :

1. الياي (Spring) :

الشكل (1.5) أدناه يوضح منظومة ياي مسلط عليها حمل انضغاط محوري في الطرف الحر ومثبتة بجساءة في

الطرف الآخر .



شكل (1.5) منظومة ياي مسلط عليها حمل محوري

حيث $k =$ كزازة الياي أو ثابت التناسب للعلاقة بين F و x .

$x =$ الإزاحة .

$F =$ قوة الانفعال.

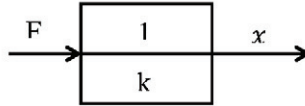
$F \propto x$ ، قوة الانفعال

$F = kx$ ، قوة الانفعال

عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{x}{F} = \frac{1}{k}$$

حيث يمكن تمثيل عامل الانتقال بمخطط كتلي كما يلي :



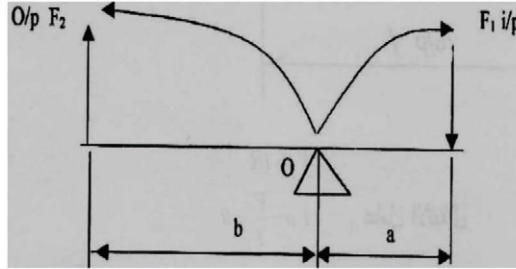
2. الذراع أو الرافعة (Lever) :

الشكل (1.6) أذناه يوضح رافعة ميكانيكية بسيطة تستخدم لتقليل الجهد .

حيث :

قوة الدخل = F_1

قوة الخرج = F_2



شكل رقم (1.6) رافعة ميكانيكية بسيطة

لاتوازن النظام يتم أخذ العزوم حول محور الارتكاز O كالاتي :

العزوم في اتجاه دوران عقارب الساعة = العزوم في اتجاه معاكس لدوران عقارب الساعة .

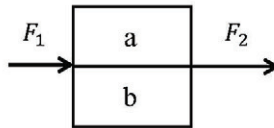
أو تأصيلاً العزوم في اتجاه معاكس للطواف حول الكعبة = العزوم في اتجاه الطواف حول الكعبة .

$$F_1 a = F_2 b$$

عامل أو دالة الانتقال :

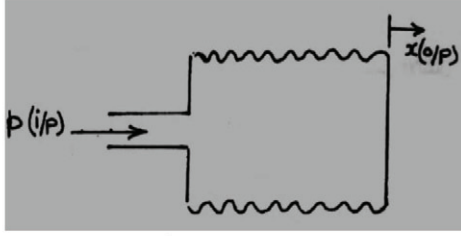
$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{F_2}{F_1} = \frac{a}{b}$$

ويتم تمثيله مخططياً كما يلي :



3. نفاخ أو كير (Bellows) :

الشكل (1.7) أدناه يوضح نفاخ أو كير كالذي يستخدمه الحدّاد أو آلة نفخ موسيقية .



شكل رقم (1.7) نفاخ أو كير

حيث B = ثابت النفاخ .

x = الإزاحة .

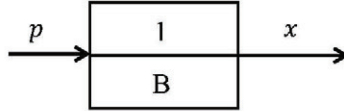
$p \propto x$ ، ضغط الهواء

$$\therefore p = B x$$

عامل أو دالة الانتقال :

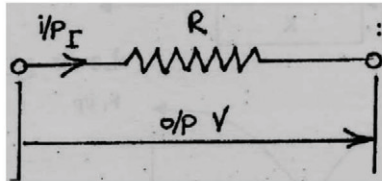
$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{x}{p} = \frac{1}{B}$$

ويتم تمثيله مخططياً كالآتي :



4. المقاومة الكهربائية (Electrical Resistor) :

الشكل (1.8) أدناه يوضح عنصراً لمقاومة كهربية في دائرة كهربية



شكل رقم (1.8) عنصر مقاومة كهربية

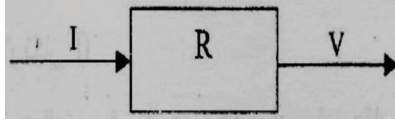
من قانون أوم :

$$V = IR \text{ فرق الجهد الكهربائي}$$

عامل الانتقال أو دالة الانتقال :

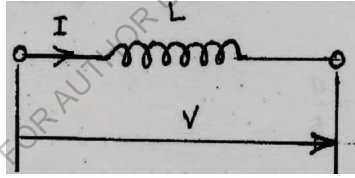
$$T.o = \frac{V}{I} = R$$

ويتم تمثيله مخططياً كالآتي :



5. المحث الكهربائي (Inductor) :

الشكل (1.9) أدناه يوضح عنصراً لمحث كهربائي في دائرة كهربائية .



شكل رقم (1.9) عنصر محث كهربائي

حيث $L =$ المحاثة الكهربائية (Inductance)

فرق الجهد الكهربائي :

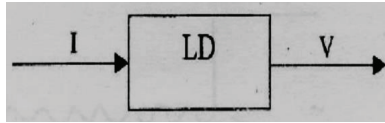
$$V \propto \frac{dI}{dt} = LDI$$

حيث $D \equiv \frac{d}{dt}$ (D عامل i.e.)

عامل أو دالة الانتقال :

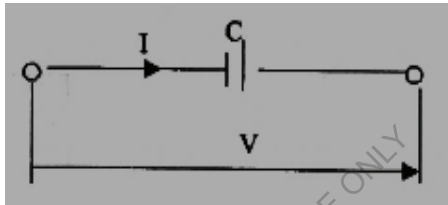
$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{V}{I} = LD$$

ويتم تمثيله مخططياً كآلاتي :



6. الميسع الكهربائي (Capacitor) :

الشكل (1.10) أدناه يوضح عنصراً لميسع كهربائي في دائرة كهربائية .



شكل رقم (1.10) عنصر ميسع كهربائي

شدة التيار :

$$I \propto \frac{dV}{dt}$$

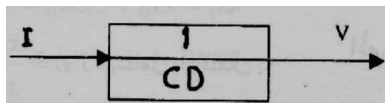
$$I = C \frac{dV}{dt} = CDV$$

حيث C هي المواسعة الكهربائية

عامل أو دالة الانتقال :

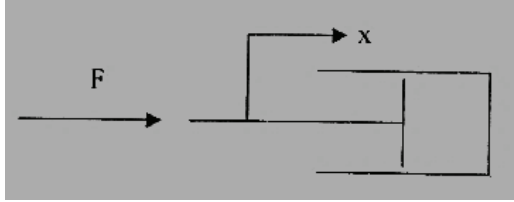
$$T.o = \frac{V}{I} = \frac{1}{CD}$$

ويمكن توضيحه مخططياً كما يلي :



7. مخمد الاهتزاز (Dash pot or damper) :

الشكل (1.11) أنه يوضح مخمد أو مضائل اهتزاز



شكل رقم (1.11) مخمد أو مضائل اهتزاز

قوة المضائلة أو الإخماد :

$$F \propto v$$

$$F \propto \frac{dx}{dt}, \text{ قوة المضائلة أو الإخماد}$$

حيث يتم التعبير عن السرعة كالآتي :

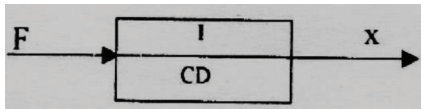
$$\frac{dx}{dt} = \dot{x}$$

$$F = C \dot{x} = C \frac{dx}{dt} = CD\dot{x}, \text{ قوة المضائلة و الإخماد}$$

حيث C هو معامل المضائلة اللزج (Coefficient of viscous damping) .

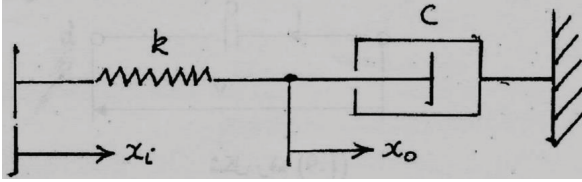
عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{x}{F} = \frac{1}{CD}$$



8. منظومة ميكانيكية بها ياي ومحمد (Spring damper System) :

الشكل (1.12) أدناه يوضح منظومة بها ياي ومحمد أو مضائل اهتزاز .



الشكل رقم (1.12) منظومة ياي ومحمد اهتزاز

حيث : x_i هي إزاحة الدخل .

x_o هي إزاحة الخرج .

معادلة الحركة للمنظومة :

$$k(x_i - x_o) - Cx_o^o = 0$$

$$kx_i - kx_o - CDx_o = 0$$

$$kx_i = kx_o + CDx_o = x_o\{k + CD\}$$

∴ عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{x_o}{x_i} = \frac{k}{k + CD}$$

بقسمة البسط والمقام % k :

$$T.o = \frac{1}{1 + \frac{C}{k}D}$$

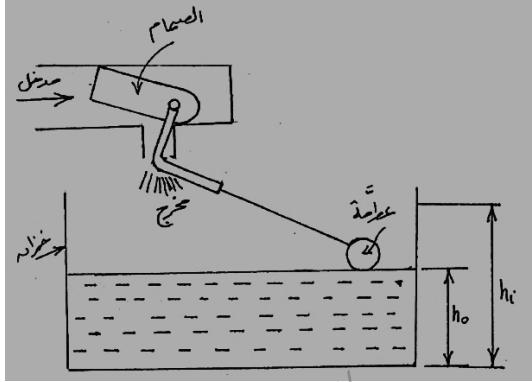
بالتالي فإن دالة الانتقال للمنظومة تكون منازرة للصيغة القياسية لدالة انتقال ذات تأخر أسي والتي يتم التعبير

عنها كما يلي :

$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1 + \tau D}$$

9/ مستوى (منسوب) الوقود (Petroleum level) :

الشكل (1.13) أدناه يوضح منظومة لتحديد منسوب سائل في خزان .



شكل رقم (1.13) منظومة لتحديد منسوب سائل في خزان

يمكن القول أن معدل السريان يتناسب طردياً مع إزاحة الصمام .

إزاحة الصمام \propto معدل السريان

التغير في منسوب الوقود \propto إزاحة الصمام

$$\therefore Q \propto (h_i - h_o)$$

ايضاً يمكن التعبير عن Q كالاتي :

$$Q = Av \propto (h_i - h_o)$$

حيث h_i هو المستوى المطلوب أو المرغوب (مستوى انقطاع الوقود إلى الحوض)

h_o هو المستوى الفعلي.

$$Av \propto (h_i - h_o)$$

$$\therefore A \frac{dh_o}{dt} = C(h_i - h_o)$$

إذا تم اعتبار $C = 1$:

$$\therefore \frac{dh_o}{dt} = \frac{1}{A}(h_i - h_o)$$

حيث A هي مساحة مقطع حوض الوقود

$$Dh_o = \frac{1}{A}h_i - \frac{1}{A}h_o$$

$$Dh_o + \frac{1}{A}h_o = \frac{1}{A}h_i$$

$$h_o \left\{ D + \frac{1}{A} \right\} = \frac{1}{A}h_i$$

عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{o/p}{i/p} = \frac{h_o}{h_i} = \frac{\frac{1}{A}}{D + \frac{1}{A}}$$

بضرب البسط والمقام $\times (A)$ نحصل على :

$$T.o = \frac{1}{1 + AD}$$

والذي يكون مناظراً للصيغة العامة لعناصر التأخر الأسي .

(Standard Formula of Exponential lag elements)

والذي يكتب ك $\frac{1}{1+\tau D}$ (حيث τ هو ثابت الزمن للنظام أو الزمن الدوري للنظام) .

1.4 أنواع استجابة المنظم (Types of Controller Response) :

1. استجابة الفتح والغلق (On – Off Response) :

يعمل المنظم أو يتوقف حسب مقتضيات الظروف الخاصة بمتغير السيطرة . أما إذا كانت السيطرة مستمرة ،

فإن المنظم يعطي استجابة تعتمد على الخطأ . وهذه الاستجابة في بعض النظم قد تسبب تباطؤاً ثابتاً عند

المخرج ، وربما لا تكون الاستجابة سريعة بدرجة كافية .

2. الاستجابة التفاضلية (Derivative Response) :

بالإضافة إلى إجراء التصحيح الذي يتناسب مع الخطأ فإن المنظم قد يستجيب أيضاً لمعدل التغير في

الخطأ لكي يمكن من توقع التغير عند المخرج .

3. الاستجابة التكاملية (Integral Response) :

الاستجابة التكاملية مرغوب فيها ، حيث يتوقف التصحيح أيضاً على الوقت الذي يستغرقه الخطأ ،

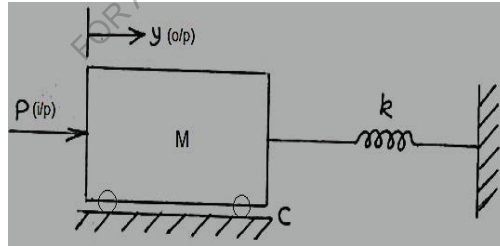
والعملية التكاملية تستخدم لتحسين الاستجابة في حالة الاستقرار . عموماً فإن العملية التفاضلية تستخدم لتحسين

الاستجابة في حالة عدم الاستقرار .

1.5 أمثلة محلولة (Solved Examples) :

1. نظام كتلة ياي احتكاكي يتم توضيحه في الشكل رقم (1.14) أدناه . اعتبر أن القوة P هي الدخل والإزاحة

y للكتلة m هي خرج النظام . أوجد عامل الانتقال لهذا النظام .



شكل رقم (1.14) نظام كتلة وياي احتكاكي

حيث C هو معامل احتكاك الكتلة مع السطح ، k كزازة الياي و p هي القوة المسلطة خارجياً .

معادلة الحركة للنظام :

لاتزان النظام :

$$p - M \frac{d^2y}{dt^2} - C \frac{dy}{dt} - ky = 0$$

$$p = M \frac{d^2y}{dt^2} + C \frac{dy}{dt} + ky$$

$$p = MD^2y + CDy + ky$$

$$= y \{MD^2 + CD + k\}$$

عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{y}{p} = \frac{1}{MD^2 + CD + k} = \frac{1}{k + CD + MD^2}$$

بقسمة البسط والمقام % k نحصل على :

$$T.o = \frac{y}{p} = \frac{1/k}{1 + \frac{C}{k}D + \frac{M}{k}D^2}$$

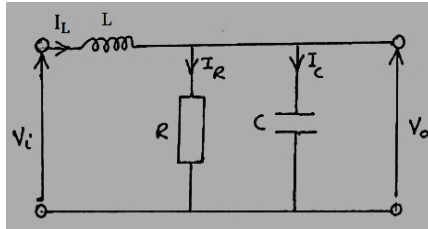
والذي يكون مناظراً للصيغة القياسية لعنصر تأخر مركب Standard formula of a complex lag element

والذي يكتب كالآتي :

$$T.o = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{\mu}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

حيث ζ هي نسبة المضاءلة للنظام ، τ هو ثابت الزمن ، و μ هو كسب النظام .

2. حدد دالة الانتقال للدائرة الكهربائية الموضحة في الشكل (1.15) أذناه بافتراض عدم وجود حمل خارجي.



شكل رقم (1.15) دائرة كهربائية بها محث ، مقاومة وميسع

بتطبيق قوانين كيرتشفوف للدائرة عاليه :

$$V_i = LD I_L + V_o \rightarrow (1)$$

ولكن ،

$$V_o = I_R R = \frac{1}{CD} I_C \rightarrow (2)$$

أيضاً ،

$$I_L = I_R + I_C \rightarrow (3)$$

عليه من المعادلات (1) و (3) :

$$V_i - V_o = LD \{I_R + I_C\}$$

ومن المعادلة (2) :

$$I_C = CD V_o, I_R = \frac{V_o}{R}$$

$$V_i - V_o = LD \left\{ \frac{V_o}{R} + CD V_o \right\}$$

$$V_i - V_o = \frac{L}{R} D V_o + LCD^2 V_o$$

$$V_i = V_o \left\{ 1 + \frac{L}{R} D + LCD^2 \right\}$$

عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{V_o}{V_i} = \frac{1}{1 + \frac{L}{R} D + LCD^2} \rightarrow (4)$$

والذي يكون مناظراً للصيغة القياسية لنظام تأخر مركب .

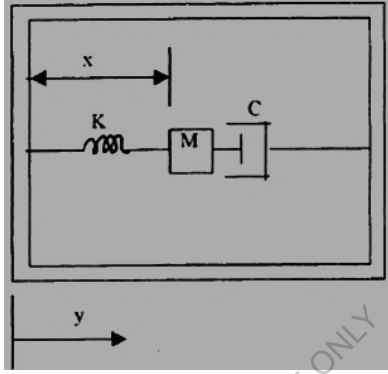
3. مقياس تسارع ميكانيكي بسيط موضح في الشكل رقم (1.16) أدناه. يكون الوضع x للكتلة M بالنسبة

لغلاف مقياس التسارع متناسباً مع تسارع الغلاف. حدد دالة الانتقال بين التسارع الدخلي والخرج x .

الحل :

معادلة الحركة :

في هذا المثال ، فإن مجموع القوى التي تعمل على الكتلة M يتم مساواتها بقوة القصور الذاتي للكتلة M .



شكل رقم (1.16) مقياس تسارع ميكانيكي بسيط

$$\frac{Md^2(x - y)}{dt^2} + C \frac{dx}{dt} + kx = 0 \rightarrow (1)$$

عليه تصبح المعادلة (1) كالاتي :

$$\frac{Md^2x}{dt^2} + C \frac{dx}{dt} + kx = \frac{Md^2y}{dt^2} = Ma \rightarrow (2)$$

حيث تسارع الدخل :

$$a = \frac{d^2y}{dt^2}$$

$$MD^2x + CDx + kx = Ma$$

$$x\{MD^2 + CD + k\} = Ma$$

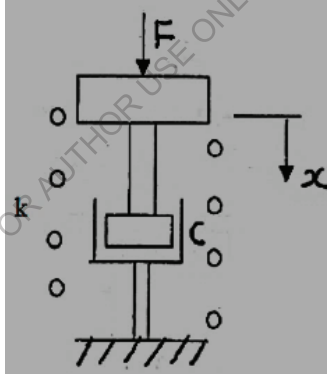
عامل أو دالة الانتقال :

$$T.o = \frac{x}{a} = \frac{M}{k + CD + MD^2}$$

بقسمة البسط والمقام % k نحصل على :

$$T.o = \frac{M/k}{1 + \frac{C}{k}D + \frac{M}{k}D^2}$$

4. الشكل رقم (1.17) أذناه يوضح لوحة يمكن تجاهل كتلتها مسندة على ياي حلزوني كزازته 200N/m يتم اعتراض حركة اللوحة بواسطة مخمد اهتزاز يعطى مقاومة مقدارها 50N/(m/s) . أوجد عامل الانتقال ومن ثم ثابت الزمن للمنظومة وكسب النظام .



شكل رقم (1.17)

معادلة الحركة :

$$F - kx - Cx^0 = 0$$

$$F - kx - CDx = 0$$

$$F = kx + CDx = x \{k + CD\}$$

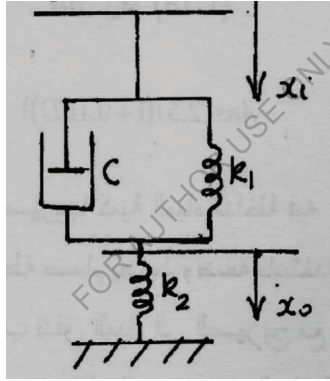
$$\begin{aligned} \therefore T.o &= \frac{x}{F} = \frac{1}{k + CD} \\ &= \frac{1}{200 + 50D} = \frac{0.005}{1 + 0.25D} \end{aligned}$$

الذي يناظر الصيغة القياسية للتأخر الأسّي :

$$\frac{\mu}{1 + \tau D}$$

ثابت الزمن $\tau = 0.25 \text{ sec}$ ، وكسب النظام $k=0.005$

5. أوجد عامل أو دالة الانتقال للمنظومة الميكانيكية الموضحة في الشكل رقم (1.18) أدناه:



شكل رقم (1.18)

معادلة الحركة للنظام :

$$k_1\{x_i - x_o\} + C\{x_i^o - x_o^o\} - k_2x_o = 0$$

$$k_1\{x_i - x_o\} + C\{Dx_i - Dx_o\} = k_2x_o$$

$$k_1x_i - k_1x_o + CDx_i - CDx_o = k_2x_o$$

$$k_1x_i + CDx_i = k_1x_o + CDx_o + k_2x_o$$

$$x_i\{k_1 + CD\} = x_o\{k_1 + k_2 + CD\}$$

عامل أو دالة الانتقال :

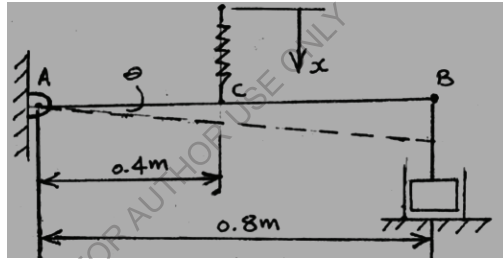
$$\frac{x_0}{x_i} = \frac{k_1 + CD}{k_1 + k_2 + CD}$$

1.6 مسائل اضافية (Additional Problems) :

1. المنظومة الموضحة في الشكل رقم (1.19) أذناه تتكون من قضيب خفيف (يمكن تجاهل كتلته) مُثَبَّت على المفصلة A ومضائل اهتزاز مقاومته اللزجة 40N/m/s موصل على الجانب B ويأى كزازته IKN/m

يقوم باسناد القضيب عند النقطة C .

إذا كانت الحركة الراسية x للقضيب تُؤدِّي إلى ازاحته زاوياً بمقدار θ . أوجد النسبة $\frac{\theta}{x}$ للإزاحات الصغيرة.



شكل رقم (1.19)

Ans. {2.5/(1 + 0.16D)}

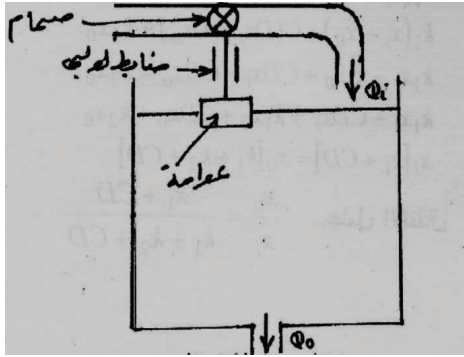
2. يبين الشكل رقم (1.20) أذناه صهريجاً كمية المياه الداخلة فيه Q_i والخارجة منه Q_0 ويتم السيطرة في

منسوب الماء بواسطة صمام يُضبط وضعه باستخدام عوامه يمكن تعديل وضعها بواسطة قلاووظ . ويتناسب

تدفق المياه إلى الصهريج مع حركة العوامة ، ويمكن اعتبار تدفق المياه إلى خارج الصهريج متناسباً مع منسوب

المياه الموجودة به ، وذلك عندما يكون التغيير في المنسوب صغيراً .

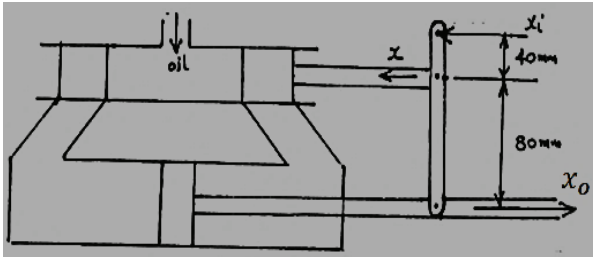
استنبط العلاقة بين العلو الفعلي لمنسوب المياه ، وبين العلو المطلوب عند تغيير ضبط القلاووظ.



شكل رقم (1.20)

$$Ans. \left\{ \frac{h_o}{h_i} = \frac{1}{1 + \frac{C_2}{C_1} + \frac{A}{C_1} D} \right\}$$

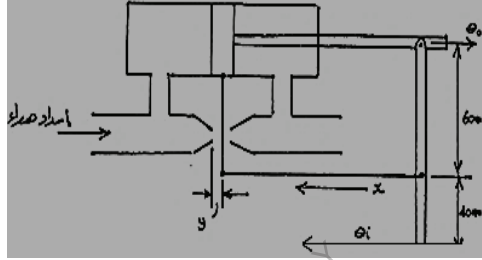
3. يبين الشكل رقم (1.21) كياساً هيدروليكيّاً يتم السيطرة فيه بصمام متأرجح . عندما يكون الصمام في وضعه الأوسط ، يقف التدفق عند نهايتي الاسطوانة . مساحة مقطع الكباس $0.003m^2$ ، وعندما يتحرك الصمام من وضعه الأوسط، فإنّ معدّل تدفقّ الزيت إلى داخل الاسطوانة هو $0.01m^3/s$ لكل متر يحركه الصمام . وضح أن عامل الانتقال يكون على الصورة $k/(1+\tau D)$ ، مع ذكر الافتراضات المناسبة ، ثم اوجد قيمة كل من τ و k .



شكل رقم (1.21)

$$Ans. \left\{ \frac{x_o}{x_i} = \frac{2}{1 + 0.9D} , \quad k = 2 , \tau = 0.9s \right\}$$

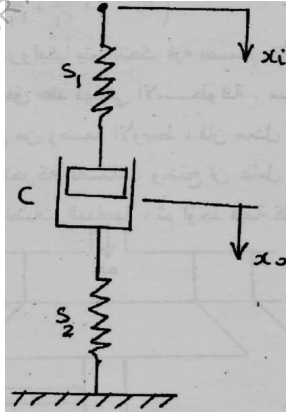
4. يُوضح الشكل رقم (1.21) أدناه آلية مؤازرة تعمل بالهواء المضغوط ، حيث يتم السيطرة في تدفق الهواء إلى داخل الاسطوانة بصمام قلبي يحركه ذراع حركة الصمام y تساوي نصف حركة الوصلة x ومساحة المكبس تعادل 1600mm^2 . يمكن ايجاد معدل سريان الهواء إلى داخل الاسطوانة من العلاقة $Q=0.01ym^3/s$ حيث y بالأمتار . استنبط عامل الانتقال للآلية مع إيجاد ثابت الزمن ، وذلك بإهمال مساحة مقطع عمود المكبس.



شكل رقم (1.22)

$$Ans. \left\{ \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1.5}{1 + 0.8D}, \tau = 0.8s \right\}$$

أوجد عامل الانتقال للمنظومة المبينة في الشكل رقم (1.23) ادناه :



شكل رقم (1.23)

$$Ans. \{s_1(CD + s_2) / [CD (s_1 + s_2) + s_1s_2]\}$$

الفصل الثاني

المخططات الكتلية أو الصندوقية

(Block Diagrams)

2.1 استخدام الجبر في الرسومات التخطيطية (Block Diagram Algebra) :

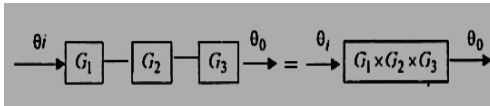
يبين المخطط الوظيفي لمنظومة ما كيفية توصيل العناصر المختلفة ، وكذلك دوال التحويل أو الانتقال الفردية المدونة في الخانات الخاصة بكل منها . وبذلك يمكن إيجاد دالة التحويل أو الانتقال الاجمالية للمنظومة بتجميع دوال عناصرها . وفيما يلي من شرح سُميَ دوال التحويل الخاصة بالعناصر في المسارات الأمامية بالحرف G أما دوال العناصر في اتجاه التغذية المرتدة فتميز بالحرف H .

2.1.1 العناصر المتصلة على التوالي (Elements in Series or Cascade) :

الشكل رقم (2.1) أدناه يوضح ثلاث عناصر موصلة على التوالي (i.e. بمعنى أن خرج العنصر هو دخل للعنصر الثاني) .

يتأثر خرج كل عنصر تبعاً لدالة التحويل أو الانتقال الخاصة به ، وعلى ذلك فإن دالة التحويل أو الانتقال الاجمالية تكون عبارة عن حاصل ضرب القيم المنفردة لدوال التحويل ، أي أن :

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = G_1 \times G_2 \times G_3$$



الشكل رقم (2.1) عناصر موصلة على التوالي

2.1.2 العناصر المتصلة على التوازي (Elements in Parallel) :

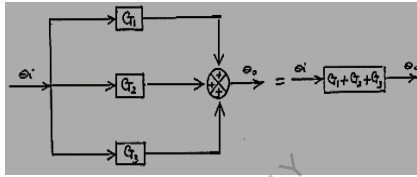
الشكل رقم (2.2) أدناه يوضح عدد ثلاث عناصر موصلة على التوازي.

في هذه الحالة تتم تغذية كل من العناصر الثلاثة بنفس الدخل θ_i وعلى ذلك يكون الخرج هو مجموع قيم الخرج الخاصة بكل عنصر .

أي أن :

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = G_1 + G_2 + G_3$$

ويدل الرمز \otimes على نقطة تجميع مع بيان علامة الإشارة الداخلة فيها .



الشكل رقم (2.2) عناصر موصلة على التوازي

2.1.3 منظومة التغذية المرتدة ذات الوحدة (Unity Feedback System) :

الشكل رقم (2.3) أدناه يوضح منظومة تغذية خلفية ذات وحدة .

في هذه الحالة يتم تغذية مدخل المنظومة بالإشارة θ_i وبذلك يكون الفرق $\theta_i - \theta_o$ والذي يميز بالرمز θ_e هو الذي يتأثر فقط بالعنصر .

وهكذا فإن :

$$\theta_o = G\theta_e = G(\theta_i - \theta_o)$$

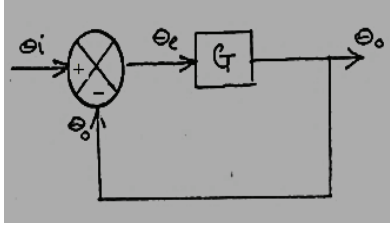
$$\theta_o = G\theta_i - G\theta_o$$

$$\theta_o + G\theta_o = G\theta_i$$

$$\theta_o[1 + G] = G\theta_i$$

دالة التحويل أو الانتقال :

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{G}{1 + G}$$



الشكل رقم (2.3) منظومة تغذية خلفية ذات وحدة

2.1.4 منظومة التغذية المرتدة التي يعترضها عنصر (Feed-back loop with element) :

الشكل رقم (2.4) أدناه يوضح منظومة يعترضها عنصر في المسار الخلفي .

في هذه الحالة يتم تعديل الإشارة θ_o وهي في مسارها في اتجاه التغذية المرتدة بواسطة العنصر H لاعطاء الإشارة $H\theta_o$ عند نقطة التجميع . وبذلك تكون إشارة الخطأ θ_e التي يغذي بها العنصر الموجود في المسار الأمامي هي $(\theta_i - H\theta_o)$.

وعلى ذلك فإن :

$$\theta_o = G\theta_e = G(\theta_i - H\theta_o)$$

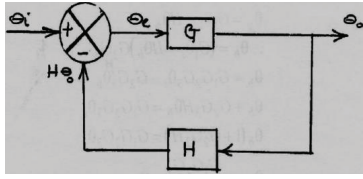
$$\theta_o = G\theta_i - GH\theta_o$$

$$\theta_o + GH\theta_o = G\theta_i$$

$$\theta_o[1 + GH] = G\theta_i$$

ومنها نجد أنّ :

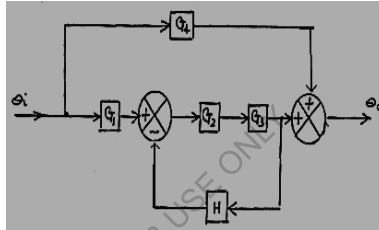
$$T. o = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{G}{1 + GH}$$



الشكل رقم (2.4) منظومة يعترضها عنصر في المسار الخلفي

2.2 أمثلة محلولة (Solved examples) :

1. أوجد عامل التحويل او الانتقال للمنظومة الموضحة في الشكل رقم (2.5) أدناه:



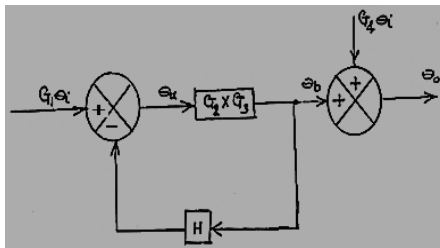
الشكل رقم (2.5)

الحل :

. الخرج من العنصر $G_1\theta_i = G_1$

. الخرج من العنصر $G_4\theta_i = G_4$

العناصر G_2 و G_3 هي عناصر متصلة على التوالي . بالتالي يمكن ضربها وتوحيدها في كتلة واحدة .



$$\theta_b = \theta_a G_2 G_3$$

$$\theta_a = G_1\theta_i - H\theta_b$$

$$\therefore \theta_b = (G_1\theta_i - H\theta_b)G_2G_3$$

$$\theta_b = G_1G_2G_3\theta_i - G_2G_3H\theta_b$$

$$\theta_b + G_2G_3H\theta_b = G_1G_2G_3\theta_i$$

$$\theta_b(1 + G_2G_3H) = G_1G_2G_3\theta_i$$

$$\theta_b = \frac{G_1G_2G_3}{1 + G_2G_3H}\theta_i$$

$$\theta_o = \theta_b + G_4\theta_i$$

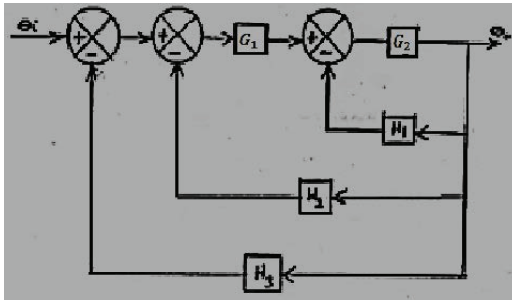
$$\therefore \theta_o = \frac{G_1G_2G_3}{1 + G_2G_3H}\theta_i + G_4\theta_i$$

$$\therefore \theta_o = \theta_i \left\{ \frac{G_1G_2G_3}{1 + G_2G_3H} + G_4 \right\}$$

عامل التحويل أو الانتقال :

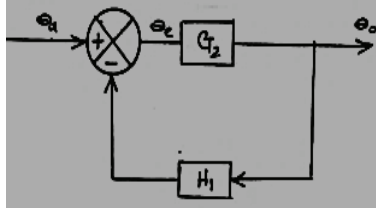
$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{G_1G_2G_3}{1 + G_2G_3H} + G_4 = \frac{G_1G_2G_3 + G_4 + G_2G_3G_4H}{1 + G_2G_3H}$$

2. استنبط دالة التحويل أو الانتقال للمنظومة المبينة في الشكل رقم (2.6) أدناه :



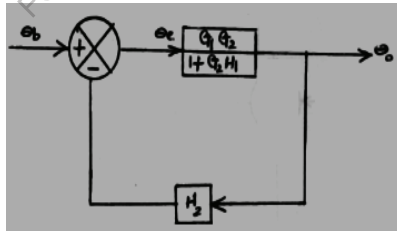
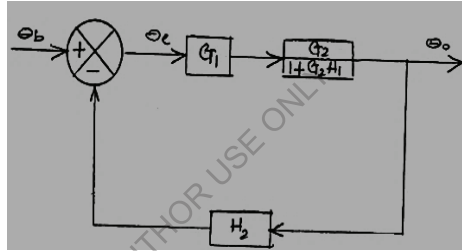
شكل رقم (2.6)

الحل : يتم البدء من دالة الانتقال الموجودة أقصى يمين الشكل :



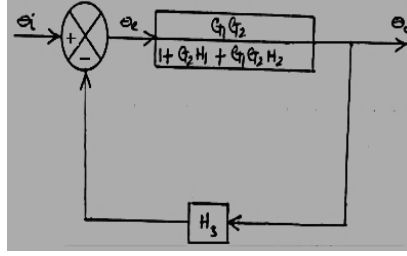
$$\frac{\theta_o}{\theta_a} = \frac{G_2}{1 + G_2 H_1}$$

من بعد يتم الانتقال إلى الدالة التي تليها .



$$\frac{\theta_o}{\theta_b} = \frac{\frac{G_1 G_2}{1 + G_2 H_1}}{1 + \frac{G_1 G_2 H_1}{1 + G_2 H_1}} = \frac{\frac{G_1 G_2}{1 + G_2 H_1}}{\frac{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_1}{1 + G_2 H_1}} = \frac{G_1 G_2}{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_1}$$

ثم الانتقال أخيراً إلى الدالة الموجودة في أقصى يسار الشكل .

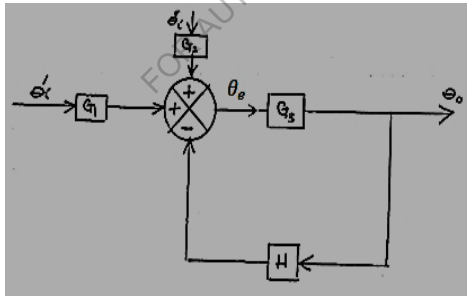


$$\frac{\theta_o}{\theta_b} = \frac{\frac{G_1 G_2}{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_2}}{1 + \frac{G_1 G_2 H_3}{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_2}} = \frac{\frac{G_1 G_2}{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_2}}{\frac{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_2 + G_1 G_2 H_3}{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_2}}$$

$$= \frac{G_1 G_2}{1 + G_2 H_1 + G_1 G_2 H_2 + G_1 G_2 H_3}$$

3. أوجد باستخدام قانون التراكب (principle of superposition) الخرج θ_0 للمنظومة المبينة في الشكل رقم

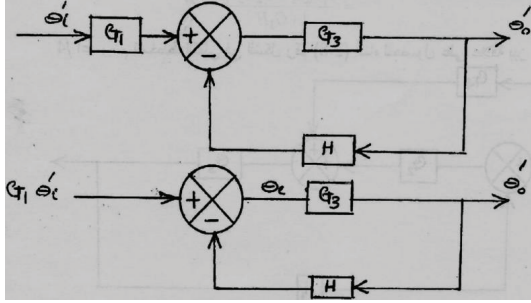
(2.7) أدناه التي تتعرض لإشارتي دخل θ_i' و θ_i'' .



شكل رقم (2.7)

الحل : لحل هذه المسألة يتم استخدام قانون التراكب بما أن هنالك دخلان وخرج واحد .

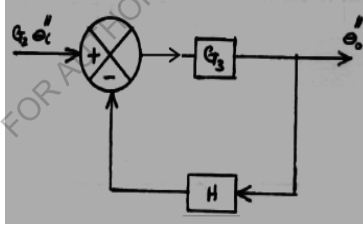
i. بفرض أن الدخل θ_i'' يساوي صفرًا ، وأن θ_o' هو الخرج الناتج من θ_i' :



$$\frac{\theta_o'}{G_1 \theta_i'} = \frac{G_3}{1 + G_3 H}$$

$$\theta_o' = \frac{G_1 G_3 \theta_i'}{1 + G_3 H}$$

ii. بفرض أن الدخل θ_i' يساوي صفراً ، وأن الخرج الناتج من θ_i'' هو θ_o'' :

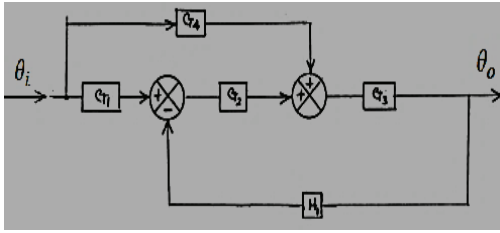


$$\frac{\theta_o''}{G_2 \theta_i''} = \frac{G_3}{1 + G_3 H}$$

$$\theta_o'' = \frac{G_2 G_3 \theta_i''}{1 + G_3 H}$$

$$\theta_o = \theta_o' + \theta_o'' = \frac{G_1 G_3 \theta_i'}{1 + G_3 H} + \frac{G_2 G_3 \theta_i''}{1 + G_3 H} = \frac{G_1 G_3 \theta_i' + G_2 G_3 \theta_i''}{1 + G_3 H}$$

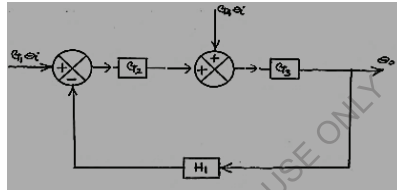
4. أعد رسم المخطط الكتلي في الشكل رقم (2.8) أدناه للحصول على علاقة بين θ_i و θ_o .



شكل رقم (2.8)

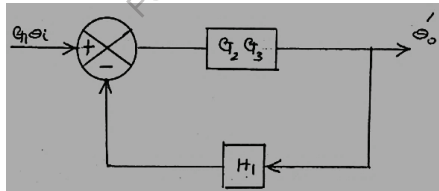
الحل :

إعادة ترتيب المخطط عاليه :



باستخدام قانون التراكم :

i. نفترض أن $G_4\theta_i$ تساوي الصفر ، وأن θ'_o هو الخرج الناتج من $G_1\theta_i$

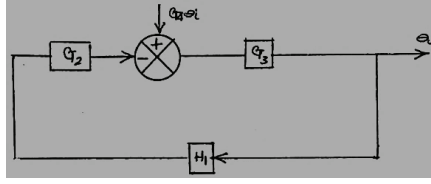


$$\therefore \frac{\theta'_o}{G_1\theta'_i} = \frac{G_2G_3}{1 + G_2G_3H_1}$$

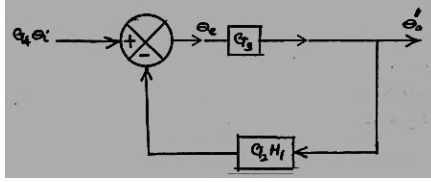
أو يتم التعبير عنها كآلاتي :

$$\frac{\theta'_o}{\theta'_i} = \frac{G_1G_2G_3}{1 + G_2G_3H_1}$$

ii. نفترض أن $G_1\theta_i$ تساوي الصفر وأن θ''_o هو الخرج الناتج من $G_4\theta_i$



وبإعادة الترتيب مرة أخرى :



$$\frac{\theta_o''}{G_4 \theta_i} = \frac{G_3}{1 + G_2 G_3 H_1}$$

أو يتم التعبير عنها كالآتي:

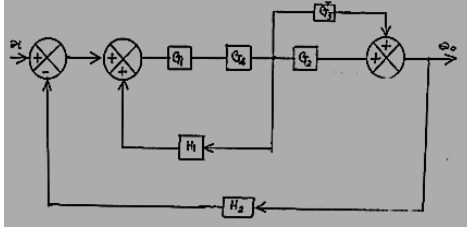
$$\frac{\theta_o''}{\theta_i} = \frac{G_3 G_4}{1 + G_2 G_3 H_1}$$

بما أن عاملي التحويل أو الانتقال موصلين على التوازي ، فهذا يعني جمعهما للحصول على عامل التحويل أو الانتقال الاجمالي للمنظومة .

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{\theta_o''}{\theta_i} + \frac{\theta_o'}{\theta_i} = \frac{G_1 G_2 G_3}{1 + G_2 G_3 H_1} + \frac{G_3 G_4}{1 + G_2 G_3 H_1} = \frac{G_3 (G_1 G_2 + G_4)}{1 + G_2 G_3 H_1}$$

2.3 مسائل إضافية (Additional Problems) :

1. للمخطط الكتلي الموضح في الشكل رقم (2.9) أدناه حدد العلاقة بين θ_i و θ_o بالتخفيض المتعاقب للمخطط الكتلي .

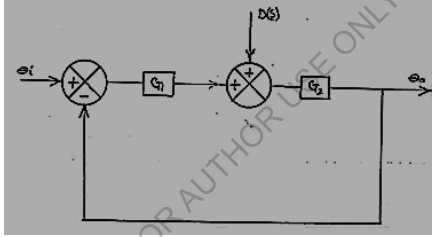


شكل رقم (2.9)

$$Ans. \left\{ \frac{G_1 G_4 (G_2 + G_3)}{1 - G_1 G_4 H_1 + G_1 G_4 H_2 (G_2 + G_3)} \right\}$$

2. نظام سيطرة مغلق الحلقة مسلط عليه تشويشاً (disturbance) $D(S)$ كما موضح في الشكل رقم (2.10)

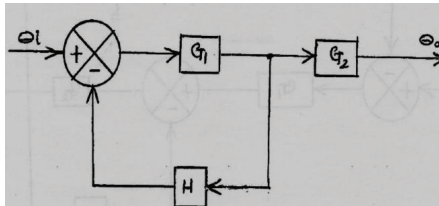
أدناه . وضح باستخدام مبدأ التراكم الأثر على خرج النظام.



شكل رقم (2.10)

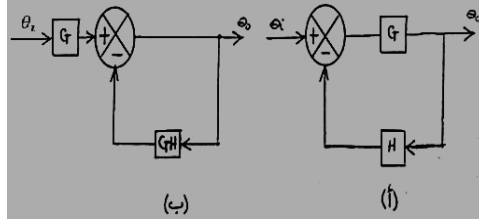
$$Ans. \left\{ \frac{G_2 (G_1 \theta_i + D(s))}{1 + G_1 G_2} \right\}$$

3. استتبط دالة التحويل أو الانتقال للمنظومة المبينة في الشكل رقم (2.11) أدناه:



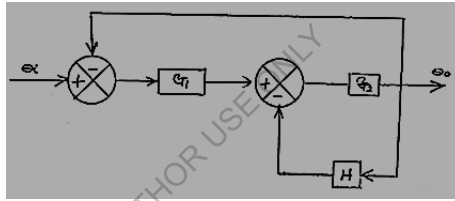
شكل رقم (2.11)

4. المنظومة المبينة في شكل رقم (2.12 - أ) أعيد ترتيبها بتحريك نقطة التجميع إلى خلف العنصر G ، كما في الشكل رقم (2.12 . ب) أثبت أن دالة التحويل أو الانتقال في كل حالة هي $G/(1+GH)$.



شكل رقم (2.12)

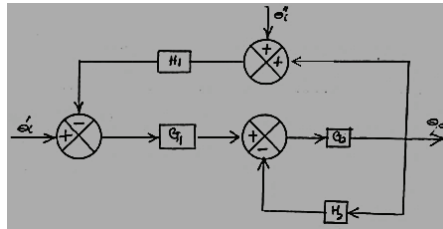
5. أوجد دالة التحويل أو الانتقال للمنظومة المبينة في الشكل رقم (2.13) أدناه .



شكل رقم (2.13)

Ans. $\{(G_1G_2 / (1 + G_1G_2 + G_2H))\}$

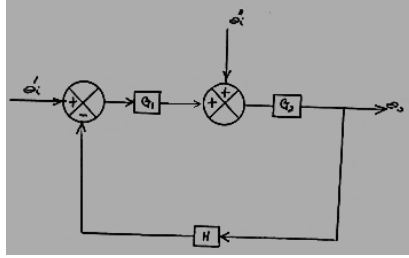
6. أوجد الخرج θ_0 للمنظومة الموضحة في الشكل رقم (2.14) أدناه.



شكل رقم (2.14)

Ans. $\{(G_1G_2\theta'_i + G_1G_2H_1\theta''_i) / (1 + G_1G_2H_1 + G_2H_2)\}$

7. يبين الشكل رقم (2.15) أدناه منظومة ذات دخلين θ_i' و θ_i'' . استنبط علاقة لإيجاد خرج المنظومة θ_0 .



شكل رقم (2.15)

$$Ans. \left\{ \frac{G_1 G_2 \theta_i' + G_2 \theta_i''}{1 + G_1 G_2 H} \right\}$$

FOR AUTHOR USE ONLY

الفصل الثالث

نظم القياس

(Measurement Systems)

3.1 تحليل النظام (Analysis of a System) :

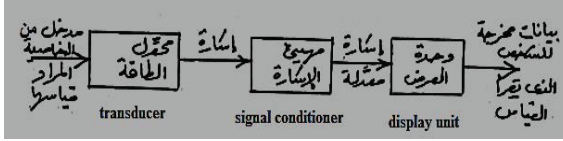
تعتمد الهندسة بصفة أساسية على القياس (i.e. قياس الأبعاد الخطية والزاوية ، التصميم الهندسي لقياس أبعاد أعمدة الماكينات ، المباني وغيرها) بالتالي يجب ألا تحمل المنشأة الهندسية حملاً أكبر من الحمولة التصميمية . في هذا المعنى يقول المثل الإنجليزي "The straw that breaks the camel back" بمعنى " القشة التي قصمت ظهر البعير " . لتصنيع المكونات (الأجزاء) الهندسية أو للسيطرة علي إجراءات مستمرة في محطات القدرة أو لاختبار السيارات أو الآلات أو هياكل المباني وغيرها نحتاج لمعلومات دقيقة وكافية وهذا لا يتأتى إلا بالقياس.

3.2 تمثيل منظومة القياس في مخطط كتلي (Block Diagram Representation) :

الشكل رقم (3.1) أدناه يوضح المكونات الأساسية لنظام قياس نموذجي. يتركب هذا النظام من محول طاقة يقوم بتحويل الخواص الفيزيائية ، الكيميائية والميكانيكية صعبة القياس إلى خواص أخرى يمكن قياسها بسهولة . ومهيئ إشارة يقوم بتكبير أو تصغير الإشارة بحيث يمكن قياسها بسهولة ، كما له القدرة على تغيير شكل الإشارة من خطية إلى زاوية وبالعكس . أما وحدة العرض فتقوم بعرض الإشارة في صورتها النهائية على شاشات أو مبيّنات مثل مبيّن سرعة السيارة ، منسوب الوقود في خزانات حفظ الوقود وغيرها .

افتراض أنه يُراد قياس درجة حرارة ماء ومعلوم أن درجة حرارة المادة تعتمد على شدة اهتزاز ذرات وجزيئات المادة . بما أنه لا يمكن قياس الاهتزازات لصغرها ، فنحتاج لثيرموميتر عادي يستخدم كمحول للطاقة

(transducer) وهو عبارة عن أنبوية شعيرية داخل أنبوية زجاجية في نهايتها بُصيلة (bulb) مليئة بالزئبق تقوم بتحويل الاهتزازات إلى تمُدُّد أو إنكماش في الحجم وهذه يتم التعامل معها بسهولة.



شكل رقم (3.1) الأجزاء الأساسية لنظام قياس نموذجي

ففي حالة التيرموميتر فإن التغير في حجم الزئبق يمر خلال أنبوية شعيرية (capillary tube) في ساق الزجاجية ، عليه فإن التغير في الحجم يصبح تغيراً في ارتفاع الزئبق بحيث يمكن رؤيته خلال الزجاج. الإشارة في صورتها النهائية يجب عرضها من خلال وحدة العرض (display unit) بحيث يمكن قراءتها بسهولة ويسر وهذا يتم مباشرة في حالة التيرموميتر بمقارنة نهاية خيط الزئبق مع درجة تدرج الساق الزجاجية .

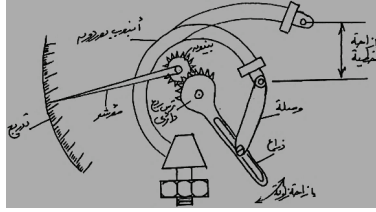
3.3 أمثلة عملية لبعض نظم القياس :

3.3.1 أجهزة قياس الضغط (Pressure Measuring Devices) :

i. أنبوب بوردون لقياس الضغط: (Bourdon Tube Pressure Gauge)

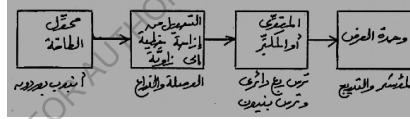
أنبوب بوردون عبارة عن أنبوب بيضاوي المقطع (oval cross-section) محنى في شكل قوس دائري ، مغلق عند أحد طرفيه ومفتوح عند الطرف الآخر كما موضح في شكل رقم (3.2) أدناه . عندما يسمح للضغط بالمرور يتحول المقطع من بيضاوي إلى دائري ، حيث يتسبب هذا في ميل الأنبوب للاستقامة ليصبح قوساً لنصف قطر دائرة أكبر . هذا يعني أن أنبوب بوردون يعمل كمحول للطاقة حيث يقوم بتحويل الضغط إلى إزاحة خطية وبما أن إزاحة الأنبوب تكون صغيرة فإنها تحتاج إلى تكبير باستخدام مهبط إشارة . والمكبر أو المقوي في هذه الحالة هو ميكانيكي حيث يتم استخدام ترس في شكل ربع دائرة وترس صغير (بنيون) معشقان

مع بعضهما ، ولكن تكبيره أو إزاحته زاوية وليست خطية . ولهذا فسنحتاج لتحويل للإشارة من إزاحة خطية إلى إزاحة زاوية بواسطة الوصلة والذراع . أخيراً يتم عرض النتيجة بتركيب مؤشر يدور مع البينيون ليقراً الضغط في تدرج دائري .



شكل رقم (3.2) أنبوب بوردون لقياس الضغط

الشكل رقم (3.3) أذناه يوضح المخطط الكتلي لمقياس بوردون لقياس الضغط



شكل رقم (3.3) مخطط كتلي لجهاز بوردون

مثال (1) :

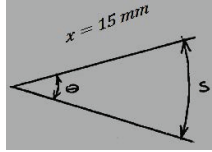
مقياس ضغط يراد تصميمه بدورة مؤشر مقدارها 300 درجة عندما يتغير الضغط من صفر إلى 10 bar . تزارح حافة أنبوب بوردون بمقدار 2.5mm عند ضغط مقداره 10 bar . إذا كانت حافة أنبوب بوردون موصلة بذراع بنصف قطر مقداره 1.5mm . أحسب نسبة عدد الأسنان المناسبة بين الترس ربع الدائري والبينيون . إذا كانت نسبة التروس القياسية هي 1:30 أوجد نصف قطر الذراع الجديد .

الحل :

أنبوب بوردون (Bourdon Tube) :

$$T. o = \frac{\text{المخرجات}}{\text{المدخلات}} = \frac{2.5}{10} = 0.25 \text{ mm/bar} : (G) \text{ عامل الانتقال أو الكسب}$$

الوصلة والذراع (Link and Arm) :



$$\tan \theta = \frac{s}{x}$$

بما أن θ قيمتها صغيرة جداً ، فإن :

$$\tan \theta = \theta = \frac{s}{x}$$

$$\therefore \theta = \frac{s}{15} \text{ rad}$$

$$\therefore \theta = \frac{s}{15} \times \frac{180}{\pi} = 3.82 s \text{ deg}$$

الكسب أو عامل الانتقال :

$$G = \frac{o/p}{i/p} = \frac{\theta}{s} = \frac{3.82 s}{s} = 3.82 \text{ deg/mm}$$

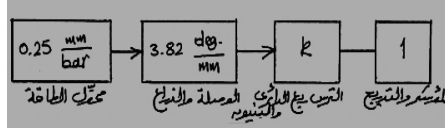
المؤشر والتدريج (Pointer and Scale) :

وهو عبارة عن جهاز عرض (display device) فقط ، عليه يمكن اعتبار عامل انتقاله او كسبه مساوياً لوحدة

عامل الانتقال أو الكسب :

$$G = \frac{o/p}{i/p} = 1$$

فيما يلي يمكن تمثيل جهاز أنبوب بوردون بمخطط كتلي رقمي :



النسبة الكلية للمخرجات إلى المدخلات تسمى بحساسية أو عامل القياس للجهاز (sensitivity or scale factor) .

الحساسية أو عامل القياس أو دالة الانتقال الكلية للجهاز :

$$\frac{300^\circ}{10 \text{ bar}} = 30 \text{ deg/bar}$$

يتم ضرب عوامل الانتقال لكل عنصر ومساواتها بالحساسية للحصول على k :

$$0.25 \frac{\text{mm}}{\text{bar}} \times 3.82 \frac{\text{deg.}}{\text{mm}} \times k \times 1 = 30 \frac{\text{deg.}}{\text{bar}}$$

$$\therefore k = \frac{30}{0.25 \times 3.82 \times 1} = 31.4$$

وهكذا فان نسبة التروس القياسية 30:1 ستكون مناسبة مع انها ستعطي دورة مؤشر أقل قليلاً عن 300° ولتصحيح هذا الوضع سيتم تقصير نصف قطر الذراع قليلاً .

نسبة عدد أسنان الترس ربع الدائري إلى ترس البنيون :

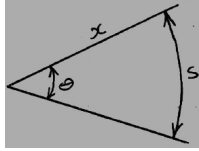
$$\frac{T_Q}{T_p} = \frac{\text{الحساسية}}{\text{عامل انتقال المؤشر والتدريج} \times \text{عامل انتقال الوصلة والذراع} \times \text{عامل انتقال أنبوب بوردون}}$$

$$k = \frac{30}{0.25 \times \mu \times 1} = 30$$

$$0.25 \times 30\mu = 30$$

عامل انتقال الوصلة والذراع الجديد :

$$\mu = \frac{1}{0.25} = 4 \text{ deg./mm}$$



أيضاً :

$$\mu = \frac{o/p}{i/p} = \frac{\theta}{s} = 4 \text{ deg./mm}$$

$$\therefore \theta = 4 s$$

بما أن زاوية صغيرة جداً فيمكن اعتبار $\tan \theta = \theta$. وبالتالي يمكن أيضاً التعبير عن θ كالآتي :

$$\theta = \frac{s}{x} \times \frac{180^\circ}{\pi} = 4 s$$

$$\therefore 4 x \pi = 180^\circ$$

$$\therefore x = \frac{180^\circ}{4\pi} = 14.3 \text{ mm}$$

∴ نصف قطر الذراع الجديد = 14.3 mm

للتأكد من الإجابة ، يتم ضرب عوامل الانتقال لجميع العناصر والتأكد من أنها مساوية للحساسية .

$$\text{check : } 0.25 \times 4 \times 30 \times = 30 \text{ deg./bar}$$

ii. المانوميتر (Manometer):

هو عبارة عن أنبوب في شكل حرف U كما هو واضح في الشكل رقم (3.4) . وهو عادة ما يملأ بالماء أو

الزئبق إلى حوالي نصف ارتفاع الأنبوب في شكل حرف U (المستوى الأولي واضح في الشكل) إذا تم تطبيق

ضغوط بمقدار P_1 و P_2 إلى طرفي الأنبوب سينشأ فرق في المستوى بمقدار h يتناسب طردياً مع فرق الضغط $(p_1 - p_2)$. إذا كان أحد طرفي الأنبوب U مفتوحاً إلى الضغط الجوي P_2 ، فإن المانوميتر يقيس الفرق في الضغط بين P_1 والضغط الجوي (i.e. يقيس ضغط القياس (gauge pressure) p_1).

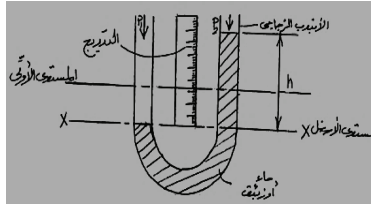
الفرق في الضغط الذي يتم قياسه باستخدام الأنبوب في شكل حرف U يتم التعبير عنه بالارتفاع المليمترى (mm) للزئبق (Hg) أو الماء (H_2O) معتمداً على السائل الذي يتم استخدامه. عليه ولقياس الفرق في الضغط يمكن استخدام المعادلة التالية:

$$\text{ضغط القياس} = \frac{\text{الفرق في المستوى المعطى}}{\text{ارتفاع الزئبق نتيجة لتأثير الضغط الجوي}} \times \text{الضغط الجوي}$$

عند المستوى الاسفل للمانوميتر ($x-x$) شكل رقم (3.4) تكون الضغوط متساوية في الطرفين، عليه يمكن استخدام المعادلة التالية للتعبير عن الفرق في الضغط.

ضغط القياس :

$$p_1 - p_2 = \rho gh$$



شكل رقم (3.4) مانوميتر قائم أو معتدل في شكل حرف U

للأغراض العملية، فإن الضغط الأقصى الذي يمكن قياسه على أنبوب المانوميتر (U) هو حوالي 1.5 ضغط جوي. عند ضغوط أكبر من هذه القيمة فإننا نحتاج لزيادة طول الأنبوب وكمية الزئبق المطلوبة.

مثال (2) :

أنبوب في شكل حرف U يحتوي على زئبق ويكون أحد طرفيه معرضاً للضغط الجوي .

i. لفرق في المستوى مقداره 28.5mm حدّد الآتي:

1. ضغط القياس (The gauge pressure) .

2. الضغط المطلق (The absolute pressure) .

باستخدام المنظومة الدولية لوحدات القياس (SI) .

ii. تحقق من إجابتك للسؤال (أ-1) مستخدماً الطريقة البديلة.

iii. كم سيكون الفرق في المستوى إذا استخدمنا الماء بدلاً عن الزئبق عند نفس الضغط ؟

الحل :

i. 1. ضغط القياس :

$$\text{ضغط القياس} = \frac{\text{الفرق في المستوى المعطى}}{\text{ارتفاع الزئبق نتيجة لتأثير الضغط الجوي}} \times \text{الضغط الجوي}$$

$$\frac{28.5}{670} \times 1.013 \times 10^5 = 3798.75 \text{ N/m}^2 = 3.8 \text{ kN/m}^2 \text{ or (kpa)}$$

2. الضغط المطلق:

الضغط الجوي + ضغط القياس = الضغط المطلق

$$3.8 + 101.3 = 105.1 \text{ kN/m}^2$$

ii. ضغط القياس = ρgh

$$13.6 \times 10^3 \times 9.81 \times 0.0285 = 3800 \text{ N/m}^2 = 3.8 \text{ kN/m}^2$$

iii. الفرق في المستوي المقابل إذا تم استخدام الماء:

$$h_w = h_m \times \frac{\rho_m}{\rho_w} = 13.6 \times 28.5 = 388 \text{ mm H}_2\text{O}$$

3. مانوميتر في شكل حرف U مليء بسائل فوق الزئبق :

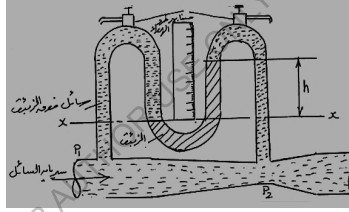
(U- Tube Manometer with Liquid above the Mercury)

عندما يتم استخدام أنبوب في شكل حرف U لقياس فرق ضغط سائل (مثال لذلك فرق الضغط بين مقدمة مقياس فنشوري وعنقه) . عادة ما يتم طرد الهواء المحبوس خارج النظام خلال صنابير (bleed cocks) كما هو واضح في الشكل (3.5) حتى يكون السائل متصل تماماً بالزئبق في طرفي الأنبوب .

عند المستوى الأدنى (x-x) يكون الضغط متساوياً عند طرفي الأنبوب وعليه يمكن حساب فرق الضغط بالمعادلة :

$$p_1 - p_2 = (13.6 - d) \times 10^3 gh$$

في هذه الصيغة 13.6 هي الكثافة النسبية للزئبق و d هي الكثافة النسبية للسائل فوق الزئبق .



شكل رقم (3.5) مانوميتر في شكل حرف U بسائل فوق الزئبق

مثال (3) :

مقياس فنشوري يتم توصيله إلى مانوميتر في شكل حرف U يحتوي على زئبق ، إذا كان النظام مليئاً بسائل . أحسب فرق الضغط بين مدخل الفنشوري وعنقه عندما يكون الفرق في مستوى الزئبق 170mm ، إذا كان السائل الموجود فوق الزئبق هو :

أ. الماء .

ب. الكيروسين (kerosene) بكثافة نسبية مقدارها 0.8 .

الحل :

أ.

$$p_1 - p_2 = (13.6 - d) \times 10^3 gh$$

$$= (13.6 - 1) \times 10^3 \times 9.81 \times 0.17 = 21000 N/m^2 = 21 kN/m^2$$

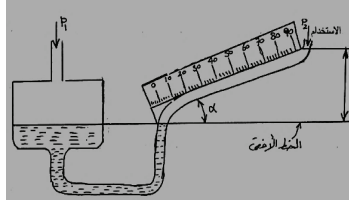
ب.

$$p_1 - p_2 = (13.6 - 0.8) \times 10^3 \times 9.81 \times 0.17 = 21300 N/m^2 = 21.3 kN/m^2$$

4. المانوميتر المائل (The Inclined Manometer) :

هذا النوع يستخدم لقياس فروق ضغوط صغيرة أقل بكثير عن الضغط الجوي . لقياس مثل هذه الضغوط الصغيرة جداً على أنبوب المانوميتر في شكل حرف U العادي ، يجب استخدام الماء كسائل أو من الأفضل استخدام زيت خفيف أقل كثافة من الماء لإعطاء فرقاً أكبر في المستوى في أنبوب U . هنالك احتمال كبير للخطأ في القراءة في المانوميتر العادي نتيجة لتأثيرات الجاذبية والقصور الذاتي وقوى التماسك والالتصاق . عليه فإن المانوميتر يقوم بتخفيض هذا الخطأ وذلك يتم باستمالة أحد أطرافه بزواوية صغيرة α بالنسبة للأفقي ويكون تأثير ذلك هو توزيع التقسيمات في التدرج على جانب الأنبوب . عليه فإن كل (mm) من المقياس يجب ضربها في $\alpha \text{ cosec}$. وماذا عن الطرف الآخر ؟ يجب أن يكون المستوى في هذا الجانب ثابتاً بقدر الامكان وهذا يتم بتوسيع مقطع الأنبوب . عليه فإن إزاحة السائل المطلوبة لانحراف كامل للمقياس في الطرف المائل تتسبب في تغيير في المستوى يمكن تجاهله في الطرف الواسع. بما ان قراءة المانوميتر ذات حساسية عالية لأي تغيير في الزاوية α فإنه عادة ما يتم حمل الجهاز على ميزان ماء أو كحول (spirit level) حتى يتم ضبطه بدقة قبل الاستخدام.

الشكل رقم (3.6) أدناه يوضح مانوميتر أنبوبي مائل .



شكل رقم (3.6) مانوميتر أنبوبي مائل

مثال (4) :

مانوميتر مائل يحتوي على ماء ، احد طرفيه مائل بزاوية مقدارها 8° على الأفقي . يكون القطر الداخلي للطرف المائل مساوٍ لـ 2.5 mm ، وللطرف الواسع 38 mm . يكون مدى قياس الجهاز من صفر وحتى $40 \text{ mmH}_2\text{o}$.

أ. حدّد طول مقياس التدرّج ، ومنه تحصل على طول 1 mm من تقسيم التدرّج .

ب. افترض أن المقياس يمكن قراءته بدقة مقدارها $\pm 0.5 \text{ mm}$ (من الطول الفعلي) ، حدّد أقصى نسبة خطأ عندما يتم قياس ضغط يعادل $10 \text{ mmH}_2\text{o}$.

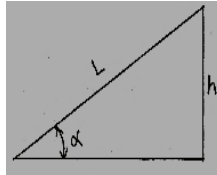
i. على مانوميتر عادي .

ii. على مانوميتر مائل .

ج. حدّد التغير في المستوى في الطرف الواسع للحصول على أقصى انحراف لمقياس التدرّج .

الحل :

بالرجوع للشكل رقم (3.6) فإن العلاقة بين طول المقياس والارتفاع الرأسي يتم توضيحها في الشكل أدناه :



$$\frac{h}{L} = \sin \alpha$$

$$L = \frac{h}{\sin \alpha} = \frac{40}{\sin 8^\circ} = 287 \text{ mm}$$

وعليه فإن طول 1 mm من الارتفاع الرأسي يعادل $7.19 \text{ mm} = \frac{287}{40}$ من الارتفاع المائل أو مقياس

التدرج .

ب. i. النسبة المئوية القسوى للخطأ على ما نوميتر عادي:

$$\frac{0.5 \text{ mm}}{10 \text{ mm}} \times 100\% = 5\%$$

ii. النسبة المئوية للخطأ على مانوميتر مائل:

$$\frac{0.5 \text{ mm}}{10 \times 7.19 \text{ mm}} \times 100\% = 0.7\%$$

ج. مساحة المقطع الداخلي للطرف المائل :

$$A_i = \frac{\pi}{4} \times 2.5^2 = 4.91 \text{ mm}^2$$

حجم السائل المحتوي بين قراءة للتدرج (0) و (40) :

$$= 287 \times 4.91 = 1411 \text{ mm}^3$$

مساحة المقطع الداخلي للطرف الواسع :

$$A_e = \frac{\pi}{4} \times 38^2 = 1134 \text{ mm}^2$$

وعليه فإن التغير في المستوى في الطرف الواسع لإعطاء أقصى قراءة للتدرج :

$$\frac{1411}{1134} = 1.24 \text{ mm}$$

وهذا يعني أن قراءة ضغط مقداره $40 \text{ mmH}_2\text{O}$ على مقياس التدرج هو حقيقة $40 + 1.24 = 41.24 \text{ mm}$.

ولتصحیح هذا الوضع فإن التقسيمات المليميتريّة على المقياس يجب تقصيرها على النحو التالي :

$$\frac{7.19 \times 40}{41.24} = 6.97 \text{ mm}$$

ويمكن استخدام الصيغة التالية للحصول مباشرة على طول 1mm في مقياس التدرج :

$$\text{طول } 1\text{mm من المقياس الراسي} = \left\{ \frac{1}{(A_i/A_e) + \sin\alpha} \text{ mm} \right\} \text{ من المقياس المائل}$$

حيث: A_i = مساحة مقطع الطرف المائل .

A_e = مساحة مقطع الطرف الواسع .

طول 1mm من المقياس الرأسي :

$$\frac{1}{4.91/1134 + \sin 8} = 6.97 \text{ mm}$$

مثال (5) :

مانوميتر مائل يستخدم لقياس فرق ضغط هواء يعادل 3mm من الماء بدقة مقدارها 3% ± . يكون القطر الداخلي للطرف المائل 8mm وللطرف الواسع 24mm . كثافة المائع المانوميترى 740 kg/m^3 . أوجد الزاوية التي يصنعها الطرف المائل مع الاحداثي الأفقي لتحقيق الدقة المطلوبة بافتراض أن التدرج يمكن قراءته بخطأ أقصى مقداره 0.5mm ± .

الحل :

فرق ضغط الهواء المقاس كماء ، h_w ،

$$h_w = 3 \text{ mm } H_2O$$

$$\pm 3\% = \text{دقة القياس}$$

$$d_i = 8 \text{ mm}$$

$$d_e = 24 \text{ mm}$$

$$\rho_m = 740 \text{ kg/m}^3$$

أوجد : $\alpha = ?$

$$\pm 0.5 \text{ mm} = \text{الخطأ في قراءة التدريج}$$

فرق ضغط الهواء المقاس بالنسبة للسائل المانوميترى ،

$$h_m = \frac{h_w \times \rho_w}{\rho_m} = 3 \times \frac{1000}{740} = 4.054 \text{ mm}$$

أجعل 1 mm من المقياس القائم تمثل $x \text{ mm}$ من المقياس المائل (مقياس التدريج)

النسبة المئوية للخطأ :

$$\frac{0.5}{4.054 x} \times 100\% = 3\%$$

$$4.054 \times 3 x = 50$$

$$\therefore x = \frac{50}{3 \times 4.054} = 4.11 \text{ mm}$$

طول 1 mm من المقياس الراسي $\equiv \left\{ \frac{1}{(A_i/A_e) + \sin \alpha} \text{ mm} \right\}$ من المقياس المائل

$$4.11 = \frac{1}{(8^2/24^2) + \sin \alpha}$$

$$4.11 = \frac{1}{(1/3)^2 + \sin \alpha}$$

$$4.11 \times (1/3)^2 + 4.11 \sin \alpha = 1$$

$$\sin \alpha = \frac{1 - 4.11 \times (1/3)^2}{4.11} = 0.1322$$

$$\therefore \alpha = \sin^{-1} 0.1322 = 7.597^\circ = 7^\circ 35' 48.3'' \simeq 7^\circ 36'$$

3.3.2 محولات المقاومة : (Resistance Transducers)

تقوم محولات المقاومة بتحويل التغير في الخاصية المراد قياسها إلى تغير في المقاومة الكهربائية . وبما ان التغير في المقاومة الكهربائية يمكن إيجاده فقط بتمرير تيار خلال مقاومة فإن محولات المقاومة تحتاج دائماً إلى مصدر قدرة كهربية .

ومن مميزات هذه الطريقة ان خرجها دائماً هو جهد أو تيار بحيث يمكن تصميم إشارة تهيئتها بمرونة .

هنالك نوعان من محولات المقاومة :

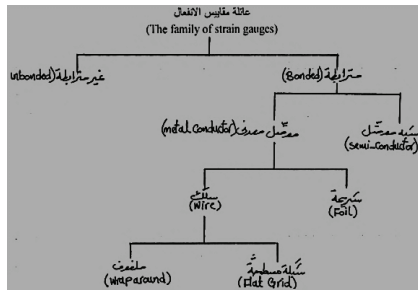
1. محولات المقاومة لقياس الانفعال الميكانيكي (i.e. مقاييس الانفعال) .
2. محولات المقاومة لقياس درجة الحرارة (i.e. ثيرموميتر المقاومة والثيرمستور) .

1. محولات المقاومة لقياس الانفعال :

مقاييس الانفعال (Strain Gauges) :

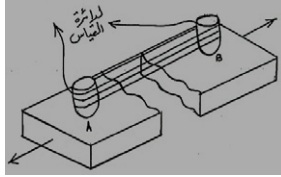
عندما يتم تعريض موصل كهربائي إلى قوة شد فإن طوله سيزيد وتقل مساحة مقطعه بحيث يصبح رقيقاً . هذه التأثيرات تتسبب في زيادة بسيطة في مقاومة الموصل الكهربائية . وهذا هو مبدأ تشغيل مقياس الانفعال .

هنالك أنواع عديدة الانفعال يمكن تصنيف الاختلافات بينها حسب شجرة العائلة الموضحة أدناه :



أ. مقياس الانفعال غير المترابطة (Unbonded Strain Gauge) :

يتكون من أسلاك توصيل ناعمة في شكل خيوط موصلة بين طقمين من الأوتاد العازلة (insulating pegs) كما هو واضح في الشكل رقم (3.7) أدناه :



شكل رقم (3.7) مقياس انفعال غير مترابط

تباعد النقطتان A و B نتيجة لقوى الشد يتسبب في انفعال شد في سلك المقاومة ، وبالتالي زيادة مقاومته .

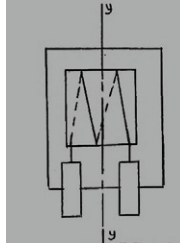
ب. مقياس الانفعال المترابط (Bonded Strain Gauge) :

باستثناء حالات قليلة جداً من محولات الطاقة ذات الاستخدام الخاص ، فإن كل مقاييس الانفعال هي مقاييس مترابطة بمعنى أنها مثبتة بصلادة بواسطة لاصق مناسب إلى الماكينة أو الجزء المراد قياس الانفعال فيه . وهذا يجعل الموصل يتعرض لنفس الانفعال الميكانيكي الذي يتعرض له المادة الملتصق عليها . ربط المقياس على المادة المتعرضة للانفعال يجعله يقيس انفعال الانضغاط بنفس المستوى الذي يقيس به انفعال الشد . وحيث أن انفعال الشد يزيد مقاومة المادة فإن انفعال الانضغاط يخفّض مقاومة المادة . هنالك ثلاثة أنواع رئيسية لمقاييس الانفعال المترابطة كما هو واضح في الأشكال التالية وجميعها ذات حساسية عالية في قياس الانفعال في اتجاه المحور $Y - Y$ وذات عدم حساسية لقياس الانفعال في اتجاه المحور $X - X$.

ب. 1. مقياس الانفعال الملفوف (Wrap-Around Gauge) :

الشكل رقم (3.8) أدناه يوضح رسماً لمقياس انفعال ملفوف .

في هذا النوع نجد أن سلك مقياس الانفعال ملفوف حول ورقة مقواه رفيعة مُسطحة (thin flat card) يغطيها لوحين من الورق أو البلاستيك الرفيع في شكل ساندويتش .

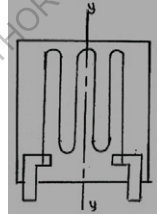


شكل رقم (3.8) مقياس الانفعال الملفوف

ب. 2. مقياس الشبكة المسطحة (Flat Grid Gauge) :

الشكل رقم (3.9) أدناه يوضح مقياس انفعال ذو شبكة سلك مسطحة .

في هذا النوع نجد أن سلك مقياس الانفعال يتم طيه (folded) في مستوى واحد بحيث تكون هنالك أطوال متعددة بجانب بعضها البعض . ومثل مقياس الانفعال الملفوف فإن السلك يوضع كساندويتش بين الورق أو البلاستيك الرفيع.



شكل رقم (3.9) مقياس الانفعال ذو شبكة السلك المسطحة

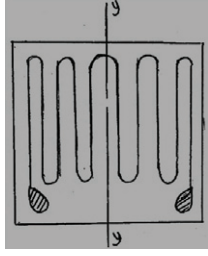
ب. 3. مقياس الشريحة (The Foil Gauge) :

الشكل رقم (3.10) أدناه يوضح رسماً لمقياس شريحة . وهو يتكون من موصل ذو نمط متعرج او مشرشر

يتم استخلافه من شريحة معدنية رفيعة ويوضع على قاعدة لوحة بلاستيكية رفيعة .

مقياس السلك هو الشكل الأصلي لمقياس الانفعال ويستخدم بكثرة حتى الآن . ولكن بدأ يستعاض عنه بمقياس

الشريحة الذي يعطي نسبة عرض إلى مساحة مقطع أفضل للموصل ويعطي التصاق وفقدان حرارة افضل .



شكل رقم (3.10) - مقياس الانفعال ذو الشريحة

عندما يتم شد القطعة المراد قياس الانفعال فيها سينخفض مقطعها جانبياً ، (i.e. هذا يعني أن لها انفعال سالب مقداره حوالي 0.3 من الانفعال الطولي الموجب حيث 0.3 هي نسبة بواسون) .

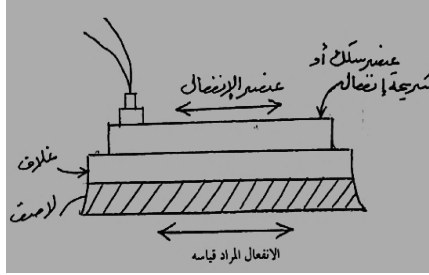
يتم الحصول على نسبة بواسون (Poisson's ratio) على النحو التالي :

$$\nu = \frac{\text{الانفعال العرضي}}{\text{الانفعال الطولي}} = \frac{-\epsilon_x}{\epsilon_y}$$

حيث : ϵ_x هو الانفعال العرضي و ϵ_y هو الانفعال الطولي .

نعاني النهاية الحلقية لمقياس الانفعال من تغير في المقاومة نتيجة لهذا الانفعال العرضي السالب في القطعة المراد إجراء الاختبار عليها مسببة خطأ في قراءة المقاومة وبالتالي الانفعال . هذا التأثير يسمى بالحساسية العرضية (cross sensitivity) . في مقاييس الشريحة من السهولة بمكان ترك نهايات حلقية واسعة لتقليل الحساسية العرضية بصورة كبيرة .

تتغير مقاومة مقياس الانفعال المترابط نتيجة لتغير الانفعال في عنصر السلك أو الشريحة ، وبما أننا نهدف لقياس الانفعال في المادة التي يلصق عليها مقياس الانفعال عليه ، فإن انفعال المقياس يجب أن يكون قريباً بقدر الامكان من انفعال المادة ، ولعمل هذا فإن غلاف المقياس إذا كان قطعة ورقة أو بلاستيك يجب لصقه قريباً من المادة . إذا كانت المادة اللاصقة سميكة جداً ، فإن انفعال المقياس سيكون أقل من انفعال المادة الملصق عليها . الشكل رقم (3.11) أدناه يوضح مقياس انفعال مترابط.



شكل رقم (3.11) مقطع عرضي لمقياس انفعال مترابط

هنالك العديد من المواد اللاصقة المتوفرة لربط مواد التغليف المختلفة على الأسطح المختلفة . عليه ، ينصح

دائماً باتتباع ارشادات المنتج في كل حالة . على أي حال ، يمكن تطبيق الأحكام العامة التالية:

- i. نظف المادة التي يتم ربط المقياس عليها ، بحيث تكون حرة من الأكاسيد ، الشحم أو أي مادة ملوثة.
- ii. نظف سطح المقياس الذي يتم ربطه باستخدام محاليل نظافة مناسبة .
- iii. وزع المادة اللاصقة بانتظام على المادة ، ضع المقياس على المادة، واضغط بقوة في الوضع المناسب لطرد فقاعات الهواء المحبوسة ، وتأكد من محاذاة المقياس (check the gauge for alignment). أتترك اللاصق فترة مناسبة حتى يجف تماماً قبل لحام الوصلات .
- iv. عندما يجف اللاصق ، احميه من الجو بغطاء مناسب حسب توصية المصنع .

يمكن أن تحدث الأخطاء إذا كان سمك اللاصق كبيراً ، وأيضاً نتيجة لتفاوت معدلات التمدد الحراري للمادة والمقياس باختلاف درجات الحرارة . كمثال إذا زادت درجة الحرارة ستمدد مادة المقياس بصورة أكبر من المادة ، ولكن هذا لن يحدث لأنها مربوطة تماماً إلى المادة ولكن سينتج عن ذلك انفعال انضغاط في المقياس. إحدى الوسائل المتبعة لتخفيض ذلك هي مؤاممة معاملات التمدد الحراري للمقياس والمادة .

مقاييس انفعال شبه الموصلات (Semi- Conductor Strain Gauges) :

وهي إضافة حديثة لمقاييس الانفعال . الموصل هو عبارة عن بلورة من الجرمانيوم (Germanium) او السليكون (Silicon) يتم معالجتها بالشوائب لجعل مقاومتها ذات حساسية عالية للانفعال . وحساسية هذه المقاييس هي حوالي مائة مرة مقارنة بمقاييس الانفعال العادية ولذلك فإنها تستخدم لقياس الانفعالات الصغيرة جداً .

حساب الانفعال :

الانفعال الميكانيكي والذي يُرمز له بالرمز الاغريقي ϵ يتم حسابه كآتي :

$$\epsilon_{mech.} = \frac{\delta L}{L}$$

حيث : δL هي الاستطالة و L هو الطول الأصلي .

ويمكن حساب الانفعال الكهربائي المناظر كآتي :

$$\epsilon_{elec.} = \frac{\delta R}{R}$$

حيث : δR هي الزيادة في المقاومة و R هي المقاومة الأصلية .

يتناسب الانفعال الكهربائي لمقياس الانفعال تناسباً طردياً مع الانفعال الميكانيكي :

$$\frac{\delta R}{R} \propto \epsilon_{mech.}$$

$$\frac{\delta R}{R} = K\epsilon \rightarrow *$$

حيث إن المعادلة * هي المعادلة الأساسية لتحويل الانفعال الكهربائي إلى انفعال ميكانيكي . حيث K هو ثابت

التناسب للعلاقة بين الانفعالين الكهربائي والميكانيكي ويطلق عليه ايضاً عامل المقياس (scale factor)

لمقياس الانفعال . ويتم تحديده بواسطة مُصنِّعي مقياس الانفعال من اختبارات النماذج لمقياس خاص . وهو

غالباً ما يحمل القيمة 2 ، إلا في حالة مقاييس انفعال شبه الموصلات التي لديها عامل مقياس في المدى بين

(100-300) . تكون عوامل المقياس هي نفسها بالنسبة للتمدد والانكماش .

مثال (6) :

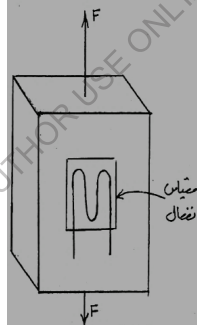
مقياس انفعال يتم تثبيته إلى سيخه مستطيلة المقطع كما هو واضح في الشكل رقم (3.12) أذناه . مقاومة مقياس الانفعال هي 120.27 أوم وعامل مقياسه 2.1 . تكون أبعاد مقطع السيخه $25\text{mm} \times 6\text{mm}$ ، ويكون معايير المرونة لمادة السيخه مساو لـ 200GN/m^2 .

إذا تم تعريض السيخه لحمل شد (F) فإن مقاومة مقياس الانفعال تتغير إلى 120.42 أوم. أوجد :

i. الانفعال في مادة السيخه.

ii. الاجهاد في مادة السيخه.

iii. قيمة الحمل.



شكل رقم (3.12)

الحل :

i. التغير في المقاومة ، δR :

$$\delta R = 120.42 - 120.27 = 0.15 \Omega$$

$$\frac{\delta R}{R} = K\epsilon$$

$$\frac{0.15}{120.27} = 2.1 \epsilon$$

$$\therefore \epsilon = \frac{0.15}{120.27 \times 2.1} = 0.000594 \text{ (قيمة لا بعدية)}$$

$$594 \text{ microstrain} = 594 \times 10^{-6} \quad \text{أو}$$

وهي عبارة عن قيمة لا بعدية .

ii. أوجد: $\sigma = ?$:

معايير المرونة ،

$$E = \frac{\sigma}{\epsilon}$$

$$\therefore \sigma = \epsilon E = 594 \times 10^{-6} \times 200 \times 10^9 = 118.8 \times 10^6 \text{ N/m}^2$$

$$= 118.8 \text{ MN/m}^2 = 118.8 \text{ N/mm}^2$$

iii. $F = ?$:

$$\sigma = \frac{F}{A} = \frac{\text{الحمل}}{\text{مساحة المقطع المتعامد مع الحمل}}$$

$$\therefore F = \sigma . A = 118.8 \times 25 \times 6 = 17820 \text{ N} = 17.82 \text{ kN}$$

مثال (7) :

تم تحميل السيخه في المثال السابق بحيث ينتج عن ذلك اجهاد انضغاط منتظم على مساحة المقطع مقداره

. حِدِّد مقاومة مقياس الانفعال عندما تحمل السيخه هذا الاجهاد الجديد .

الحل :

معايير المرونة ،

$$E = \frac{\sigma}{\epsilon}$$

$$\epsilon = \frac{\sigma}{E}$$

خذ قيم الشد موجبة والانضغاط سالبة .

$$\sigma_c = -30 \text{ N/mm}^2 = -30 \text{ MN/m}^2 = -0.03 \text{ GN/m}^2$$

$$\epsilon = \frac{-0.03}{200} = -0.00015$$

$$\frac{\delta R}{R} = k \epsilon$$

$$\frac{\delta R}{120.27} = 2.1 \times (-0.00015)$$

$$\therefore \delta R = 120.27 \times 2.1 \times (-0.00015) = -0.038 \Omega$$

عليه فإن مقاومة مقياس الانفعال ،

$$R_f = 120.27 - 0.038 = 120.232 \Omega$$

مثال (8) :

مقياس انفعال لديه معامل درجة حرارة لتمدد خطي مقداره $16 \times 10^{-6} \text{ } ^\circ\text{C}^{-1}$ يتم ربطه على قطعة من الديورالومين (Duralumin) معامل تمددها الخطي يساوي $23 \times 10^{-6} \text{ } ^\circ\text{C}^{-1}$. أحسب الانفعال عندما ترتفع درجة الحرارة بمقدار $80 \text{ } ^\circ\text{C}$.

الحل :

اجعل L هو طول مقياس الانفعال

$$\delta L = L \times 23 \times 10^{-6} \times 80 = 1840 L \times 10^{-6}$$

$$\delta L = L \times 16 \times 10^{-6} \times 80 = 1280 L \times 10^{-6}$$

عليه سيتمدد المقياس بمقدار :

$$x = (1840 - 1280)L \times 10^{-6} = 560 L \times 10^{-6}$$

$$\epsilon = \frac{x}{L} = \frac{560 L \times 10^{-6}}{L} = 560 \times 10^{-6} = 0.56 \times 10^{-3}$$

هذه تعتبر قيمة كبيرة ، وبدون عمل بعض التصحيح فإن قياسات الانفعال تحت ظروف درجة الحرارة المتغيرة ستكون غير دقيقة .

2. محولات المقاومة لقياس درجة الحرارة :

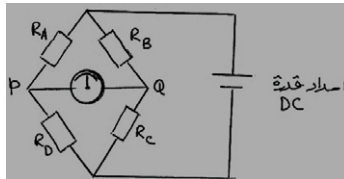
(Resistance Transducers for Temperature Measurement)

معظم المعادن تزيد مقاومتها الكهربائية بزيادة درجة حرارتها . هذا المبدأ يتم استخدامه في أجهزة قياس درجة الحرارة والتي تعرف بثيرموميترات المقاومة . بما أن التغير في المقاومة الناتج من التغير الصغير في درجة الحرارة قيمته صغيرة جداً ، عليه ولتصنيع نظام قياس يجب أن تكون هنالك إشارة تهيئة في شكل دائرة قنطرة هويستون (Wheatstone Bridge Circuit) وهذه تجعل ثيرموميتر المقاومة أكثر دقة في قياس درجة الحرارة خاصة درجات الحرارة العالية .

تم تطوير قنطرة هويستون بواسطة السير شارلس هويستون في القرن التاسع عشر . وهي عبارة عن دائرة كهربائية لقياس المقاومة بدقة . الشكل رقم (3.13) أدناه يوضح دائرة القنطرة .

حيث R_A = المقاومة المراد قياسها .

R_D = مقاومة ثابتة .



شكل رقم (3.13)

والنسبة R_B/R_C يمكن ضبطها إما بجعل R_B أو R_C مقاومة متغيرة أو بجعل $(R_B + R_C)$ مقاومة ثابتة مستمرة متغيرة نقطة التفريع لتوصيل الجلفانوميتر .

الجلفانوميتر هو عبارة عن مقياس ذو ملف متحرك حساس مركزه صفري وهذا يعني ان التدرج يتم تقسيمه بعدد من الأقسام المتساوية وذلك بوضع الصفر في منتصف التدرج ، ودائماً ما يشير المؤشر إلى وضع الصفر عندما لا يتم استخدام الجهاز . لاستخدام دائرة القنطرة لقياس المقاومة R_A ، فإننا يجب في البداية موازنة القنطرة وهذا يتم بضبط النسبة R_B/R_C حتى يشير الجلفانوميتر إلى الصفر وهذا يعني عدم وجود تيار مار به وعدم وجود جهد بين طرفيه (أي أن الجهد عند النقاط P و Q يكون متساوياً) .

والآن R_A و R_D تحمل نفس شدة التيار .

$$\text{الجهد عند } P \times \frac{R_D}{R_A + R_D} = \text{جهد إمداد القدرة}$$

وأيضاً R_B و R_C تحمل نفس شدة التيار .

$$\text{الجهد عند } Q \times \frac{R_C}{R_B + R_C} = \text{جهد إمداد القدرة}$$

عليه عند موازنة القنطرة ،

$$\frac{R_C}{R_B + R_C} = \frac{R_D}{R_A + R_D}$$

$$\therefore R_C (R_A + R_D) = R_D (R_B + R_C)$$

$$R_A R_C + R_C R_D = R_B R_D + R_C R_D$$

$$\therefore \frac{R_A}{R_D} = \frac{R_B}{R_C}$$

$$\therefore R_A = R_D \times \frac{R_B}{R_C}$$

وهذه النتيجة تكون مستقلة عن جهد امداد القدرة .

مثال (9) :

أوجد R_A إذا كانت $R_C = 180 \Omega$ ، $R_D = 390 \Omega$ ، و R_B

يمكن ضبطها إلى 227.3Ω لموازنة القنطرة .

الحل :

$$R_A = R_D \times \frac{R_B}{R_C}$$

$$\therefore R_A = 390 \times \frac{227.3}{180} = 492 \Omega$$

١. ثيرموميتر المقاومة (The Resistance Thermometer):

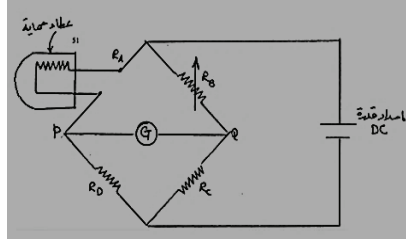
الشكل رقم (3.14) أدناه يوضح ثيرموميتر مقاومة موصل بدائرة قنطرة هويستون . معظم المعادن تزيد مقاومتها بزيادة درجة حرارتها. عند مدى صغير للمقاومة فإن هذه الزيادة تتناسب طردياً مع الزيادة في درجة الحرارة ، فإذا كانت مقاومة طول معين من سلك عند $0^\circ C$ هي R_0 فإن مقاومته R عند درجة حرارة $t^\circ C$ تُعطي

بالمعادلة التالية :

$$R = R_0 (1 + \alpha t)$$

حيث α = مقدار ثابت (معامل التمدد الخطي لدرجات الحرارة) .

يتكون ثيرموميتر المقاومة من ملف صغير ودائرة كهربية تقيس التغير في مقاومته. هنالك ثلاثة أنواع من الأسلاك يمكن استخدامها في الملف هي النحاس ، النيكل والبلاتين . ويفضل البلاتين لأنه يقاوم الصدأ والتأكسد . مقاومة البلاتين العادي هي 100 أوم ويصنع من سلك قطره 0.1mm ملفوف حول قطعة من المايكا (Mica) ومغلق في غطاء حماية .



شكل رقم (3.14) ثيرموميتر مقاومة

مثال (10) :

ثيرموميتر مقاومة من البلاتين يتم ضبطه بوضع ملف المقاومة أولاً في خلية ثلاثية النقاط ومن بعد في بخار ماء عند الضغط الجوي القياسي . وفي كل حالة يتم قياس مقاومته باستخدام قنطرة هويستون حيث يتم الحصول على القيم التالية على الترتيب 102.515 أوم و 142.482 أوم . وعندما يتم وضعه في سائل غير معلوم درجة الحرارة وجد أن مقاومته تساوي 131.635 أوم . افترض علاقة خطية بين درجة الحرارة والمقاومة ، ماهي درجة حرارة السائل :

أ. بالمقياس المئوي ، ب. بمقياس كلفن .

الحل :

درجة الحرارة ثلاثية النقاط يتم تعريفها بأنها تساوي $0.01^{\circ}C$ ، ودرجة حرارة غليان الماء عند الضغط الجوي تساوي $100^{\circ}C$.

من المعادلة ،

$$R = R_o (1 + \alpha t)$$

$$102.515 = R_o (1 + 0.01 \alpha) \rightarrow (1)$$

$$142.482 = R_o (1 + 100 \alpha) \rightarrow (2)$$

بقسمة المعادلة (1) ÷ (2) وبالضرب العكسي نحصل على :

$$102.515 + 10251.5 \alpha = 142.482 + 1.42482 \alpha$$

$$10251.5 \alpha = 39.967$$

$$\therefore \alpha = \frac{39.967}{10250.08} = 3.9 \times 10^{-3} = 0.0039$$

من المعادلة (1) ،

$$102.515 = R_o (1 + 0.01 \times 0.0039)$$

$$\therefore R_o = \frac{102.515}{1.000039} = 102.511$$

$$\therefore 131.635 = 102.511 (1 + 0.0039 t)$$

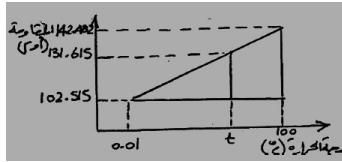
درجة الحرارة بالمقياس المنوي ،

$$t = 72.85^\circ c$$

درجة الحرارة بمقياس كلفن ،

$$T = 72.85 + 273.15 = 346 K$$

أو بطريقة أخرى (i.e. تشابه المثلثات) ،



$$t = 0.01 + \frac{131.615 - 102.515}{142.482 - 102.515} \times 99.99$$

$$\therefore t = 72.81^\circ c$$

$$T = 72.81 + 273.15 = 345.96 \simeq 346$$

.ii. الثيرمستور (Thermistor):

الثيرمستور هو محول لدرجة الحرارة وهو أقل دقة ولكن أكثر حساسية ودائماً ما تتم التغذية مباشرة دون الحاجة إلى إشارة تهيئة .

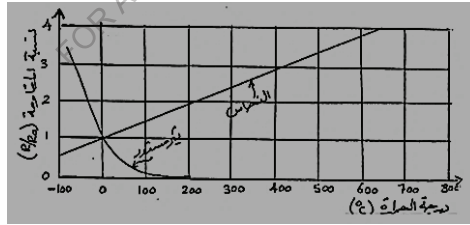
والثيرمستور هو أحد أنواع اشباه الموصلات (semi-conductors) حيث تتغير مقاومته تبعاً لتغير درجة الحرارة حسب المعادلة $R = A e^{B/T}$ ويتم تصنيع مادة الثيرمستور غالباً من أكاسيد المعادن (metallic oxides) .

حيث A و B = ثوابت .

T = درجة الحرارة المطلقة.

تعطى هذه المعادلة انخفاضاً كبيراً في المقاومة عند الزيادة الصغيرة في درجة الحرارة .

الشكل رقم (3.15) أذناه يوضح مخطط درجة الحرارة ضد المقاومة للثيرمستور والنحاس . ولعمل المقارنة بين المخططين فإننا نأخذ النسبة $\frac{R}{R_0}$ ، التي هي النسبة بين المقاومة الفعلية والمقاومة عند $0^\circ C$ بدلاً عن R .



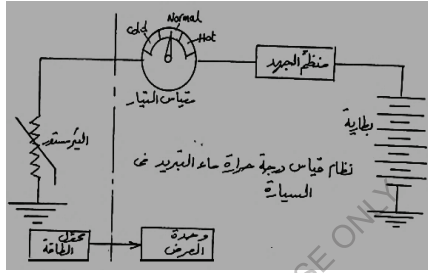
شكل (3.15) مخطط درجة الحرارة ضد المقاومة للثيرمستور والنحاس

يُلاحظ من المخطط أنه يمكن استخدام الثيرمستور كمحول لدرجة الحرارة في مدى صغير لدرجات الحرارة. مثال لذلك نظام قياس درجة حرارة الماء في محركات السيارات ، حيث إننا لا نحتاج لدقة في القياس بقدر ما نحتاج لتحديد ثلاثة حالات هي إما أن يكون الماء بارداً ، عادياً أو ساخناً . ومقياس شدة التيار في هذه الحالة ليس

هو مقياس ذو ملف متحرك ، فهناك مؤشر يتم حمله في شريط معدني من مادتين يتم تسخينه بالتيار المار ويتمدد تبعاً لذلك وهو النوع الغالب من أجهزة العرض .

من مميزات الثيرمستور أنه يستخدم لقياس درجة الحرارة بدقة أكبر حتى درجة حرارة $300^{\circ}C$ وايضاً بحساسية أكبر ويمكن تصنيعه بحجم أصغر ويمكنه قياس درجة الحرارة في نقطة واحدة باستجابة سريعة .

الشكل رقم (3.16) أدناه يوضح نظاماً لقياس درجة حرارة ماء التبريد في سيارة .



شكل رقم (3.16) نظام قياس درجة حرارة ماء التبريد في سيارة

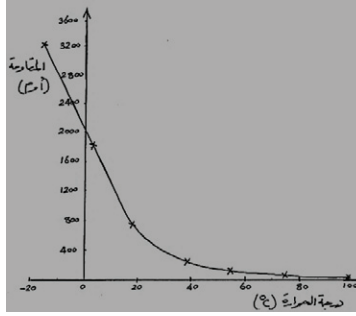
مثال (11) :

في تجربة معملية لتحديد خواص ثيرمستور يستخدم كمحول لدرجة حرارة ماء التبريد في محرك سيارة . تم تعليق الثيرمستور في خليط من الثلج والملح الذي يُزاد درجة حرارته تدريجياً إلى نقطة الغليان ثم يترك ليبرد . تم أخذ قراءات متعددة لدرجة حرارة الخليط بواسطة ثيرموميتر ، وتمَّ قياس مقاومة الثيرمستور بواسطة مقياس تعددي رقمي حيث تم تسجيل النتائج التالية :

21	43	66	97	100	85	76	55	36	17.5	3.5	-5	درجة الحرارة (C°)
581	171.4	55.6	14.2	13.3	24.3	36.2	97.7	263	675	1831	3260	المقاومة (Ω)

أ. أرسم مخطط معايرة الثيرمستور .

ب. حدد قانون الثيرمستور .



الحل :

أ. مخطط معايرة الثيرمستور .

ب. القانون العام للثيرمستور هو $R = A e^{B/T}$

بأخذ اللوغاريتم الطبيعي لطرفي المعادلة (i.e. اللوغاريتم للأساس e)

$$\ln R = \ln (A e^{B/T})$$

$$\ln R = \ln A + \ln e^{B/T}$$

$$\ln R = \frac{B}{T} \ln e + \ln A = \frac{B}{T} + \ln A \rightarrow (1)$$

تكون هذه المعادلة في الصورة $y = ax + b$

حيث:

$$\ln R = y$$

$$\frac{1}{T} = x$$

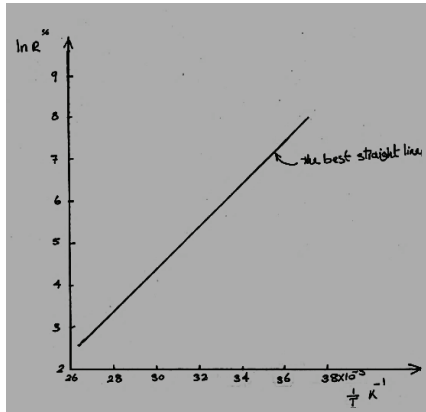
$$\ln A = b$$

$$B = a$$

عليه ، إذا تم رسم مخطط $\ln R$ ضد $\frac{1}{T}$ سنحصل على خط مستقيم ومنه يمكن ايجاد الثوابت B و $\ln A$

وبالتالي قيمة A .

درجة الحرارة (t) (c °)	المقاومة (R) (أوم)	درجة الحرارة المطلقة (T) (كلفن)	$\frac{1}{T}$ (K^{-1})	$\ln R$
-5	3260	273-5=268	0.00373	8.09
3.5	1831	273+3.5=276.5	0.00362	7.51
17.5	765	290.5	0.00344	6.64
36	263	309	0.00324	5.57
55	97.7	328	0.00305	4.58
76	36.2	349	0.00287	3.59
85	24.3	358	0.00279	3.19
100	13.3	373	0.00268	2.59
97	14.2	370	0.00270	2.65
66	55.6	339	0.00295	4.02
43	171.4	316	0.00316	5.14
21	581	294	0.00340	6.36



خذ نقطتين على الخط المستقيم ،

$$\ln R = 8.09 , \quad \frac{1}{T} = 0.00373 K^{-1}$$

وأيضاً :

$$\ln R = 3.19 , \quad \frac{1}{T} = 0.00279 K^{-1}$$

بالتعويض في المعادلة (1) سنحصل على زوج من المعادلات التي يمكن حلها آنياً :

$$8.09 = 0.00373 B + \ln A \rightarrow (2)$$

$$3.19 = 0.00279 B + \ln A \rightarrow (3)$$

وبطرح المعادلة (3) من المعادلة (2) نحصل على :

$$4.90 = 0.00094 B$$

$$\therefore B = \frac{4.9}{0.00094} = 5213 K$$

بالتعويض في المعادلة (2) ،

$$8.09 = 0.00373 \times 5213 + \ln A$$

$$\ln A = 8.09 - 0.00373 \times 5213 = -11.35$$

$$\ln A = \log_e A = x = -11.35$$

$$\therefore A = e^x$$

$$\therefore A = e^{-11.35} = 0.00001177 \Omega$$

بالتالي يمكن كتابه القانون العام للثيرمستور كآلآتي :

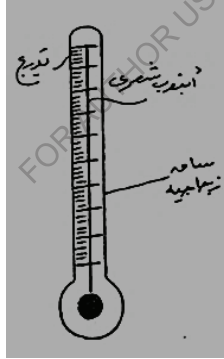
$$R = 0.0000117 e^{5213/T}$$

3.3.3 أجهزة قياس درجة الحرارة (Temperature Measurement Devices) :

عندما تتعرض مواد مختلفة لتغيرات في درجة الحرارة ، يمكن بالتالي أن تحدث أيضاً تغيرات في الخصائص مثل البعد ، المقاومة الكهربائية ، اللون ، والحالة . لاتحادات معينة للمعادن فإن التغيرات في درجة الحرارة ستنتج أيضاً قوة دافعة كهربية صغيرة . هذه التغيرات التي تحدث يتم استخدامها في أجهزة قياس درجة الحرارة الموصوفة أدناه .

1. ثيرموترات سائل في زجاجة (Liquid in Glass Thermometers) :

عندما يتم تسخين سائل فإنه يتمدد ، i.e. يزداد حجمه ، وعندما يبرد فإنه ينكمش i.e. يقل حجمه . هذا التغير الذي يحدث مع التغير في درجة الحرارة يمكن الاستفادة منه في ثيرموترات سائل في زجاجة. الشكل رقم (3.17) أدناه يوضح ثيرموتر سائل في زجاجة .



شكل رقم (3.17) ثيرموتر سائل في زجاجة

في ثيرموتر سائل في زجاجة الموضح في الشكل (3.17)، فإن البصيلة الزجاجية الرفيعة تحتوي على سائل ، زئبق في هذه الحالة ، يكون حراً ليمتد بطول القطر الناعم للأنبوب الزجاجي ، الذي يسمى بالأنبوب الشعري (capillary tube) . الفضاء الذي يتمدد فيه الزئبق يمكن أن يكون فراغاً (vacuum) أو يمكن أن يحوى غاز

النيتروجين . من المهم أن يكون الأنبوب الشعري ذو قطر منتظم بطول طوله التشغيلي ، بحيث أن تغييرات متساوية في درجة الحرارة تنتج تغييرات متساوية في طول عمود الزئبق . العلامات المحفورة على خارج الثيرموميتر هي تدرج لدرجة الحرارة . من العادة وضع العلامات على التدرج بالدرجات المئوية (C°) . على تدرج درجة الحرارة المئوي فإن درجات حرارة $0^{\circ} C$ و $100^{\circ} C$ ترتبط على الترتيب بنقطة التجمد (freezing point) ونقطة الغليان (boiling point) للماء عند ضغط جوي قياسي . يكون الضغط الجوي القياسي مساوياً لـ 101.325 kN/m^2 .

السوائل المستخدمة في الثيرموميترات يجب ان تمتلك مثالياً :

أ. معامل جيد للتمدد الحجمي .

ب. لا تبلل الزجاج ، i.e. يجب ألا يلتصق السائل بسطح الزجاج .

ج. يجب أن تُرى بسهولة .

د. يكون لديها نقطة تجمد منخفضة أو نقطة غليان مرتفعة أو الاثنان .

بعض السوائل المستخدمة في الثيرموميترات يتم توضيحها في الجدول أدناه :

السائل	مدى درجة الحرارة (C°)
الزئبق	من -3.9 إلى +350
الكحول	من -80 إلى +70
Creosote	من -5 إلى +200
Pentane	من -200 إلى +30
Toluene	من -80 إلى +100

لجعل السوائل أكثر قابلية للرؤية ، فإن بعضها يمكن صبغه بلون مميز .

حد درجة الحرارة الأعلى الموصَّح في الجدول عاليه للزئبق يمكن زيادته إلى حوالي $510^{\circ}C$ بإدخال غاز نيتروجين تحت ضغط في الفضاء فوق السائل . تأثير الغاز هو زيادة نقطة الغليان للزئبق . يمكن زيادة نقطة الغليان أكثر من ذلك بزيادة الضغط ، لكن هذا استخدامه محدود بما أنّ الزجاج نفسه سيبدأ في الذوبان. تكون ثيرموترات سائل في زجاجة رخيصة ، سهلة الاستخدام ، ومتنقلة .

تنحصر العيوب الرئيسية لهذه الأجهزة في أنها :

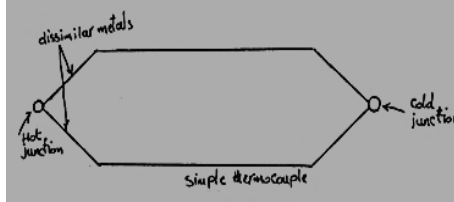
- i. تكون هشّة وسهلة الكسر .
- ii. لها استجابة بطيئة للتغير في درجة الحرارة .
- iii. يمكن استخدامها فقط عندما يكون عمود السائل مرئياً .
- iv. لا يمكن استخدامها لقياس درجة حرارة سطح .
- v. لا يمكن تكيفها كأجهزة استشعار (sensors) للسيطرة الذاتية في درجة الحرارة .
- vi. لا يمكن قراءتها من مسافة بعيدة .

2. المزدوجات الحرارية (Thermo Couples) :

هنالك دائرة مزدوج حراري يتم توضيحها في الشكل رقم (3.18) أذناه . تتكون من سلكين معدنيين مختلفين يتم توصيلهما عند طرفيهما لتكوين نقاط توصيل . إذا تم تسخين إحدى نقاط التوصيل وتبريد الأخرى ، سيتم توليد تيار مباشر صغير لقوة دافعة كهربية $e.m.f$. إذا تم قياس هذه القوة الدافعة الكهربائية ، بالتالي يمكن تحديد الفرق في درجة الحرارة بين نقطتي التوصيل الساخنة والباردة بمعلومية الخاصية الحرارية/ الكهربائية أو الحساسية للمعادن المتحددة الموضحة في الجدول أدناه.

اتحاد المعادن	مدى درجة الحرارة (قراءة متصلة) (C°)	الحساسية (mV/C°)
Copper – Constantan	-250 to + 400	0.03

Iron - Constantan	-200 to + 850	0.05
Chromel - alumel	-200 to + 1100	0.04
Platinum /10% rhodium platinum	0 to + 1400	0.06



شكل رقم (3.18) دائرة مزدوج حراري

إذا تم معرفة درجة حرارة نقطة التوصيل الباردة ، بالتالي درجة حرارة نقطة التوصيل الساخنة = درجة حرارة نقطة التوصيل الباردة + فرق درجة الحرارة .

مثال (12): القوة الدافعة الكهربائية $e.m.f$ بواسطة مزدوج حراري مُكوّن من حديد كونستانتان هي $3.5mV$.

إذا كانت نقطة التوصيل الباردة عند درجة حرارة $8^{\circ}c$ ، حدّد درجة الحرارة لنقطة التوصيل الساخنة .

من الجدول عاليه ، حساسية الحديد - كونستانتان هي $0.05 mV/^{\circ}c$.

$$3.5 mV = \frac{3.5 mV}{0.05 mV / ^{\circ}c} = 70^{\circ}c$$

درجة حرارة نقطة التوصيل الساخنة = فرق درجة الحرارة + درجة حرارة نقطة التوصيل الباردة

درجة حرارة نقطة التوصيل الساخنة :

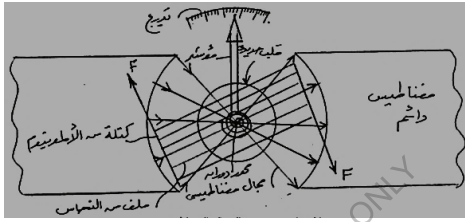
$$8^{\circ}c + 70^{\circ}c = 78^{\circ}c$$

i.e. درجة حرارة نقطة التوصيل الساخنة هي $78^{\circ}c$.

3.3.4 أجهزة قياس الجهد والتيار :

1. المقياس ذو الملف المتحرك (The Moving Coil Meter) :

محول الطاقة عبارة عن ملف من سلك رفيع جداً مطلي وملفوف على كتلة مستطيلة من الألمونيوم ومغلق بحيث يتم دورانها بحرية خلال حوالي 90 درجة في المجال المغناطيسي بين أقطاب المغناطيس الدائم . تكون الفجوة بين الأقطاب دائرية ، وهناك قلب اسطواناني من الحديد الطري (soft iron) مُعلق بصلادة (بجساءة) وبتمركزه في الفجوة لجذب المجال المغناطيسي ، بحيث يكون تقريباً نصف قطرياً بالنسبة لمركز دوران الملف . عليه يمكن للملف أن يدور في الفجوة بين أقطاب المغناطيس والقلب الحديدي .

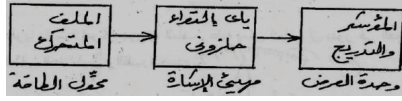


شكل رقم (3.19) المجال المغناطيسي

القوة المغناطيسية التي تعمل على موصل كهربي في مجال مغناطيسي تكون متناسبة مع التيار المنساب خلال الموصل ، ومتعامدة مع كل من المجال المغناطيسي والتيار . بحيث أن القوة الكلية ، F ، التي تعمل على أحد جانبي الملف في الشكل رقم (3.19) تكون متناسبة مع التيار . على الجانب الآخر للملف فإن اتجاه المجال لا يكون متغيراً لكن التيار هنا يكون مناسباً في الاتجاه المضاد ، بحيث يتم إنتاج قوة مساوية ومضادة F . القوتان تُكوّنان ازدواجاً معطياً عزم دوران متناسباً مع التيار .

نحتاج الآن إلى وسيلة لتحويل العزم إلى إزاحة زاوية وهذا يتأتى باستخدام ياي التواء حلزوني كالذي يستخدم في الساعات الميكانيكية . دوران الملف في اتجاه معاكس للعزم المقاوم للياي يحتاج إلى عرض وهذا يتم بتركيب مؤشر نصف قطري على الملف يقوم بالإشارة إلى قيم معينة في لوحة التدرج .

يتم تمثيل المخطط الكتلي للمقياس ذو الملف المتحرك في الشكل رقم (3.20) أدناه .



شكل رقم (3.20)

مثال (13) :

ينتج الملف في مقياس ذو ملف متحرك عزمًا مقدار 0.002 N.m عندما يسري فيه تيار شدته $500 \mu \text{ A}$.
 حدّد الكزاة المناسبة للياي الحزوني إذا كان المقياس يقرأ $100 \mu \text{ A}$ في مقياس كامل للإنحراف مقداره 90 درجة .

الحل :

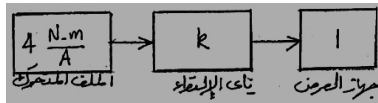
الكسب أو عامل التحويل أو الانتقال ،

$$G = \frac{o/P}{i/P} = \frac{0.002}{0.0005} = 4 \text{ N.m/A}$$

حساسية أو عامل القياس للجهاز ،

$$\frac{\hat{o}/P}{i/P} = \frac{90}{0.0001} = 900000 \text{ deg./A}$$

وهكذا فإن المخطط الكتلي للقيم الرقمية يمكن تمثيله كالآتي :



$$4 \frac{\text{N.m}}{\text{A}} \times k \times 1 = 900000 \frac{\text{deg.}}{\text{A}}$$

$$\therefore R = 900000 \frac{\text{deg.}}{\text{A}} \times \frac{1}{4} \frac{\text{A}}{\text{N.m}} = 225000 \text{ deg./N.m}$$

ولكن كزارة الالتواء للياي (λ) تساوي $\frac{T}{\theta}$ ووحدتها هي $\frac{N.m}{deg}$.

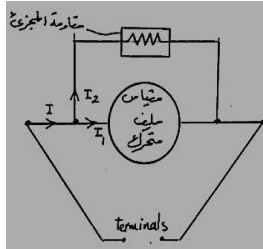
عليه ، فإنَّ الكزارة المطلوبة هي مقلوب k

$$\lambda = \frac{1}{k} = \frac{1}{225000} \frac{N.m}{deg} = 4.44 \times 10^{-6} \frac{N.m}{deg}$$

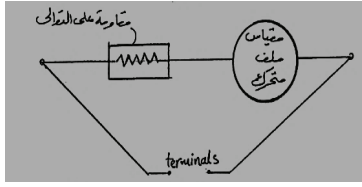
مقاييس الجهد وشدة التيار (Voltmeters and Ammeters) :

ندرك الآن أن المقياس ذو الملف المتحرك هو جهاز حساس لقياس شدة التيار . وبما أن سلك الملف رفيع فإنه يمتلك مقاومة كهربية عالية (i.e. حوالي 300 أوم) ، وأي تيار صغير يتسبب في اعطاء قيمة قصوى (انحراف كامل لمقياس التدرج) . وإذا تم تمرير تيار أكبر من الانحراف الأقصى للتدرج فإن الملف سينصهر وسيتعطل الجهاز . ورغم ذلك فإننا يمكن قياس تيارات كبيرة باستخدام المقياس ذو الملف المتحرك وذلك بتمرير معظم التيار خلال مُجزئ (Shunt) له مقاومة صغيرة جداً موصلة على التوازي مع دائرة المقياس كما في الشكل (3.21-أ) .

ورغم أن الملف سينصهر بتطبيق فرق جهد بسيط نسبياً بين طرفيه . بالتالي يمكن استخدام مقياس لقياس الجهد الكبير بوضع مقاومة كبيرة جداً موصلة على التوالي مع المقياس كما هو موضح في الشكل رقم (3.21-ب) .



شكل رقم (3.21. أ) الاميتر أو مقياس شدة التيار



شكل رقم (3.21 . ب) الفولتميتر أو مقياس الجهد

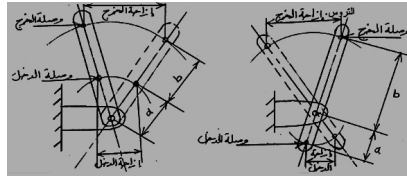
3.3.5 مهيئات الإشارة (Signal Conditioners) :

1. المضخمات (Amplifiers) :

الكلمة (To amplify) تعنى يزيد ، وهكذا فإن المضخم هو شكل من أشكال مهيئات الإشارة التي تزيد الإشارة بطريقة ما دون تغيير طبيعتها لإعطاء مخرج ميكانيكي أو كهربائي أكبر من المدخل .

1.1. المضخمات الميكانيكية (Mechanical Amplifiers) :

المضخمات الميكانيكية هي أجهزة غير فعالة أو خاملة تستخدم لتضخيم الإزاحة الخطية أو الزاوية . وهي لا تملك أي امداد قدرة خارجي بقدر ما توضع القدرة فيها بواسطة إشارة دخل .
مثال لمضخم ميكانيكي للإزاحة الخطية هو الرافعة ومثال للإزاحة الزاوية هي التروس .



شكل رقم (22-ب) مضخم غير عاكس للإزاحة

شكل رقم (22-أ) مضخم عاكس للإزاحة

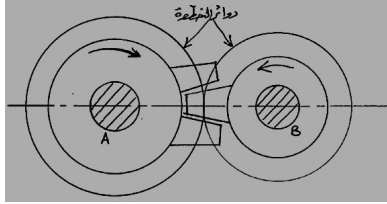
في كلا الحالتين :

$$\frac{b\theta}{a\theta} = \frac{\text{إزاحة الخرج}}{\text{إزاحة الدخول}} = \frac{\text{نصف القطر من محور الدوران إلى وصلة الخرج}}{\text{نصف القطر من محور الدوران إلى وصلة الدخول}} = \text{الكسب}$$

$$T.O = G = \frac{b}{a}$$

الكسب ،

الشكل رقم (3.23) أدناه يوضح مجموعة تروس بسيطة (simple gear train) معشقة من بعضها البعض.



الشكل رقم (3.23) مجموعة تروس بسيطة

تروس الدخول A به عدد 12 سنة وتروس الخرج B به عدد 9 أسنان

$$T.O = G = \frac{12}{9} = 1.333$$

الكسب ،

$$\frac{\text{عدد أسنان التروس A}}{\text{عدد أسنان التروس B}} = \frac{\text{سرعة التروس B}}{\text{سرعة التروس A}} = \text{الكسب}$$

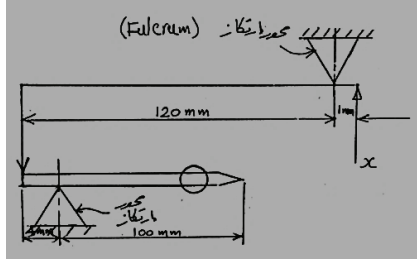
$$G = \frac{N_B}{N_A} = \frac{T_A}{T_B} = \frac{12}{9} = 1.333$$

$$\frac{\text{حاصل ضرب عدد أسنان التروس القاندة}}{\text{حاصل ضرب عدد أسنان التروس المقودة}} = \frac{\text{سرعة التروس المقود}}{\text{سرعة التروس القاندة}} = \text{بمعنى أن الكسب}$$

في حالة مجموعات التروس المركبة فإن الكسب الكلي يساوي حاصل ضرب الكسب للأزواج المفردة للتروس المعشقة .

مثال (14) :

أ. آلية رافعة مركبة لعنصر مقارنة ميكانيكي يتم توضيحها بالمخطط في الشكل رقم (3.24) أدناه . أحسب تضخيم المنظومة وعرض تقسيم التدرج الذي يمثل 1 ميكرومتر ($1 \mu m$) .



شكل رقم (3.24)

ب. وضح لماذا لا يزيد التضخيم المتحصل عليه بواسطة مقارن ميكانيكي أكثر من 5000:1 بينما يمكن الحصول على تضخيم مقداره 50,000:1 بواسطة نظم هوائية (Pneumatic) وكهربائية (Electrical).

الحل :

أ.

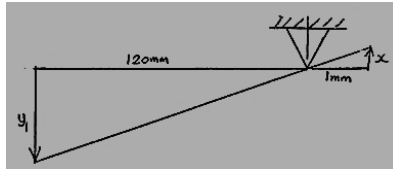
نفرض أن إزاحة الدخل = x

إزاحة الخرج للمرحلة الأولى = y_1

إزاحة الخرج للمرحلة الثانية = y_2

من الشكل أدناه كسب المرحلة الأولى :

$$G_1 = \frac{y_1}{x}$$



بتشابه المثلثات :

باستخدام تشابه المثلثات :

كسب المرحلة الاولى G_1 ،

$$G_1 = \frac{y}{x} = \frac{125}{6}$$

ويما أن :

$$y = r \theta$$

كسب المرحلة الثانية G_2 ،

$$G_2 = \frac{\theta}{y} = \frac{1}{r} = \frac{1}{1.5}$$

حيث r هو نصف قطر البكرة .

بما أن المدخل هو إزاحة زاوية θ والمخرج هو إزاحة خطية s تعادل $r \theta$

∴ كسب المرحلة الثالثة ، G_3

$$G_3 = \frac{s}{\theta} = \frac{r \theta}{\theta} = r = 120$$

حيث r هو نصف قطر المؤشر .

تضخيم المنظومة ،

$$G_1 \times G_2 \times G_3 = \frac{125}{6} \times \frac{1}{1.5} \times 120 = 1667$$

مثال (16) :

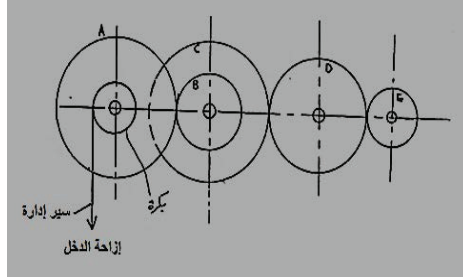
الشكل رقم (3.26) أدناه يُوضِّح مجموعة من عجلات التروس يتم ادارتها بواسطة سير إدارة يصنع قوة سحب

مماسيه على بكرة قطرها 20mm يتم حملها بواسطة العجلة A. وتمثل الترتيبة الموضَّحة في الشكل منظومة

قياس إزاحة . عدد أسنان العجلات E,D,C,B,A هي على الترتيب 150 ، 75 ، 150 ، 100 و50

أحسب الآتي :

- أ. كسب مجموعة التروس بين العجلة A والعجلة E .
 ب. الكسب الكلي للمنظومة بالـ deg./mm.



شكل رقم (3.26)

- أ. كسب مجموعة التروس بين العجلة A والعجلة E ،

$$\frac{\text{حاصل ضرب عدد أسنان التروس القائدة}}{\text{سرعة الترس المقود}} = \frac{\text{حاصل ضرب عدد أسنان التروس المقودة}}{\text{سرعة الترس القائد}}$$

$$G_1 = \frac{N_E}{N_A} = \frac{T_A}{T_B} \times \frac{T_C}{T_D} \times \frac{T_D}{T_E} = \frac{T_A \times T_C}{T_B \times T_E} = \frac{150 \times 150}{75 \times 50} = 6$$

- ب. الكسب الكلي للمنظومة بالـ deg./mm ،

$$\frac{\text{rad}}{\text{mm}} G_2 = \frac{\text{الإزاحة الزاوية للبكرة}}{\text{الإزاحة الخطية للسير}} = \frac{\theta}{s} = \frac{\theta}{r\theta} = \frac{1}{r} = \frac{1}{10} \text{ rad/mm}$$

$$\frac{\text{deg.}}{\text{mm}} G_2 = \frac{1}{10} \times \frac{180^\circ}{\pi} = 5.73 \text{ deg./mm}$$

الكسب الكلي للمنظومة :

$$G_1 \times G_2 = 6 \times 5.73 = 34.4 \text{ deg./mm}$$

3.4 مسائل إضافية :

1. مقياس ضغط يراد تصميمه بدورة مؤشر مقدارها 315 درجة ، عندما يتراوح الضغط من صفر إلى 7 bar .
تتحرف نهاية وصلة أنبوب بوردون بمقدار 1.75mm لزيادة في الضغط مقدارها 7 bar . إذا كانت نهاية أنبوب بوردون متصلة بذراع بنصف قطر 10mm . حدد نسبة عدد الأسنان المناسبة بين الترس ربع الدائري وترس البنيون . وإذا كانت نسبة التروس المعيارية هي 1:30 فأحسب نصف قطر الزراع الجديد .

Ans. (31.4, 9.55 mm)

2. أشرح باختصار وباستخدام مفرداتك الخاصة معنى المصطلحات الآتية المستخدمة في أجهزة القياس الهندسية عندما يراد قياس درجة حرارة ماء بثيرموميتر عادي :
- أ. محول الطاقة .
 - ب. مهبط الإشارة .
 - ج. وحدة العرض .
3. أ. ما هو الثيرمستور ؟
ب. أرسم رسماً كروكياً لمخطط مدخل - مخرج ثيرمستور .
ج. أرسم مخططاً لدائرة كهربائية لمنظومة قياس مكونة من ثيرمستور وأكتر تطبيقاً عملياً لاستخدام هذا النوع من نظم القياس .
د. العلاقة بين المقاومة ودرجة الحرارة لثيرمستور تعطى بالمعادلة $R = A e^{B/T}$. درجة الحرارة المميزة B هي 3050 K إذا كانت مقاومة الثيرمستور عند درجة حرارة $25^{\circ}C$ هي 1650 أوم ، حدد مقاومته عند:
- i. درجة حرارة $0^{\circ}C$.
 - ii. درجة حرارة $300^{\circ}C$.

4. ثيرموميتر مقاومة من البلاتين يمتلك مقاومة مقدارها 56.68 أوم عند درجة حرارة النقطة الثلاثية للماء

($0.01^{\circ} C$ i.e.) ومقاومة مقدارها 78.925 أوم عند درجة حرارة غليان الماء عند الضغط الجوي القياسي . ما

هي درجة حرارة الثيرموميتر عندما تكون مقاومته مساوية ل :

أ. 64.56 أوم.

ب. 93.12 أوم.

بالقياس المئوي والمقياس المطلق . افترض علاقة خطية بين درجة الحرارة والمقاومة .

5. أ. ما هو مقياس انفعال المقاومة الكهربائية ؟ وكيف يتم استخدامه لقياس الانفعال ؟

ب. تم الحصول على البيانات التالية من اختبار شد لقضيب مقياس انفعال :

المقاومة الأصلية للمقياس = 500.32 أوم .

المقاومة النهائية للمقياس = 501.46 أوم .

عامل المقياس = 2.04

معيار المرونة لمادة القضيب = 200 GN/m^2 .

قطر القضيب = 14mm

حدد الآتي للقضيب :

i. انفعال الشد.

ii. اجهاد الشد.

iii. حمل الشد.

6. مانوميتر مائل يحتوى على زيت كثافته النسبية 0.8 ، أحد طرفيه مائل بزاوية مقدارها 10 درجة على الافقي

. القطر الداخلي للطرف المائل يساوي 2mm ، والطرف الواسع مقطعه مستطيل بالأبعاد الداخلية $40\text{mm} \times$.

20mm مدى قياس الجهاز هو من صفر وحتى $30mm H_2O$. أحسب الطول الفعلي لمقياس التدرج بين التقسيمات $0mm H_2O$ و $30mm H_2O$.

Ans. (211mm)

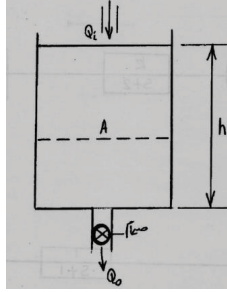
7. يكون انسياب الحرارة في غلاية $1.5 (\theta_1 - \theta_0)kw$ ، حيث θ_1 ضبط المسيطر (controller setting) و θ_0 هي درجة حرارة الغلاية . إذا كانت السعة الحرارية للغلاية مساوية لـ $150 kJ/^\circ C$. تحصل على عامل الانتقال وثابت الزمن للغلاية .

8. بحيرة صغيرة بمساحة سطح مقدارها $10^4 m^2$ يتم تغذيتها بجدول ويتم قياس السريان إلى الخارج بواسطة هدار (weir) ، يتم اعطاء معدل السريان بـ $Q = 5 h^{3/2} m^3 / s$ ، حيث h هو سم الماء فوق الهدار بالأمتار . تحسّل على علاقة بين السريان الخرجي والسريان الدخلى لتفاوتات صغيرة في h وحدد ثابت الزمن للمنظومة .

$$Ans. \left\{ \frac{Q_o}{Q_i} = \frac{1}{1 + (400/3 \sqrt{h}) D} , \frac{400}{3} \sqrt{h} \right\}$$

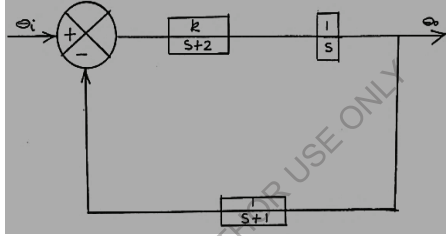
9. ثرموميتر غاز موصليته الحرارية $0.02 w/^\circ C$ وسعته الحرارية $0.1 j/^\circ C$ حدد ثابت الزمن للثرموميتر .
10. الشكل رقم (3.27) أدناه يوضح خزان بمعدل سريان حجمي دخلي Q_i ومعدل سريان حجمي خرجي Q_o ، عمق الماء h في الخزان يتم إعداده ثابتاً تقريباً . أوجد عامل التحويل أو الانتقال لهذه المنظومة وثابت الزمن τ .

$$Ans. \left\{ \frac{Q_o}{Q_i} = \frac{1}{1 + ARD} , AR \right\}$$



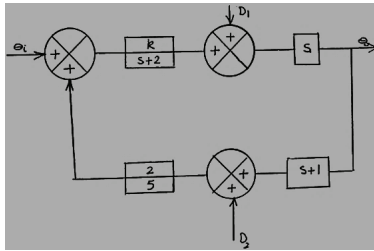
شكل رقم (3.27)

11. أ. خفض المخطط الكتلي التالي رقم (3.28) في شكل تغذية خلفية بوحدة



شكل رقم (3.28)

ب. حدد الخرج θ_i للنظام الموضح في الشكل رقم (3.29) أدناه :



شكل رقم (3.29)

$$Ans. \left\{ \frac{2kD_2 + ks\theta_i + s(s+2)D_1}{2(1-2k) + 2(1-k)}, AR \right\}$$

12. دَوَّار له عزم قصور ذاتي $j (km^2)$ مقترن بمضائل لزج يتطلب عزمًا مقداره $F(N.m.rad^{-1}s)$.
 أرسم مخططاً كتلياً بين السرعة الزاوية للدوار $\omega(rad s^{-1})$ والعزم المطبق $T(N.m)$ وبالتالي تحصل على دالة التحويل أو الانتقال بين هذين المتغيرين .

13. أشرح بنية ومبدأ التشغيل لجهازين من الأجهزة التالية ، معطياً في كل حالة مخططاً كتلياً للجهاز .

أ. أنبوب بوردون لقياس الضغط .

ب. المقياس ذو الملف المتحرك .

ج. الثيرمستور .

د. الثيرموميتر .

14. الاجهاد الأقصى المسموح به لقطعة من الفولاذ الطري معرضة لحمل شد هو $100MPa$ ومعايير المرونة

للمادة هو $200GPa$. أحسب الانفعال الأقصى الذي يحدث نتيجة لهذا الاجهاد ، وايضاً التغير في مقاومة

مقياس الانفعال الذي مقاومته تساوي 99.89 أوم وعامل مقياسه يساوي 2.15 والذي يتم ربطه إلى السطح في

خط محوري مع الإجهاد . أحسب أيضاً التغييرات الواضحة للانفعال والاجهاد التي تحدث في قطعة الفولاذ

نتيجة لتغير درجة الحرارة من $20^{\circ}C$ للفولاذ إلى $80^{\circ}C$ إذا لم يكن هنالك تعويض في درجة الحرارة . خذ

معاملات درجة الحرارة للتمدد الخطي $10^{-6} \text{ } ^{\circ}C^{-1}$ و 12×10^{-6} للفولاذ

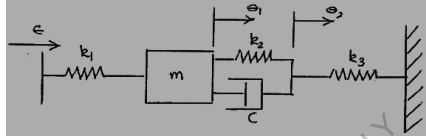
و $10^{-6} \text{ } ^{\circ}C^{-1}$ لمقياس الانفعال.

15. في اختبار لتحديد درجة الحرارة المميزة لثيرمستور ، تم تسجيل النتائج التالية :

100	90	80	70	60	50	40	30	21	درجة الحرارة ($^{\circ}C$)
35.3	51	75.5	113	174	278	449	680	1117	المقاومة ($k\Omega$)

أرسم $\ln R$ ضد $1/T$ واستخدم نقطتين على الخط المستقيم لتحديد قيم الثوابت A و B في المعادلة العامة للثيرمستور .

16. نظام الكتلة والمضائل والياي الموضحة في الشكل رقم (3.30) أدناه تمثل المسار الأمامي لنظام سيطرة مغلق الحلقة . وإشارة الخطأ ε هي دخل الجزء الموضح . حدد دوال المسار الأمامي لهذا النظام .
- أ/ إذا كان θ_1 هو الخرج .
- ب/ إذا كان θ_2 هو الخرج .



شكل رقم (3.30)

17. مانوميتر في شكل حرف U يتم استخدامه كنظام لقياس فرق ضغط بتوصيل أحد الساقين إلى الضغط الأدنى والساق الأخرى إلى الضغط الأعلى . أحسب فرق الضغط المناظر لفرق في المناسيب مقداره 291mm بين الساقين:

- أ. إذا كان السائل في أنبوب U- هو زئبق ، والضغط هي ضغوط غاز .
- ب. إذا كان السائل في أنبوب U- هو زئبق ، وبقية النظام مليء تماماً بماء .
- ج. إذا كان السائل في أنبوب U- هو ماء ، وبقية النظام مليء تماماً ببترول (بكتافة نسبية 0.68) .

18. أ. أرسم رسماً توضيحياً وأوصف مانوميتر مائل ؟

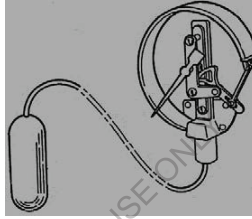
ب. ما هو نوع القياس الذي يستخدم فيه هذا النوع من المانوميترات ؟

ج. ماهي التحولات التي يجب أخذها قبل أخذ أي قراءات من هذا النوع من المانوميترات .

19. مقياس درجة حرارة من نوع ضغط البخار يتكون من بصيلة فولاذ موصلة إلى مقياس ضغط بواسطة أنبوب فولاذ شعري ، كما هو موضح في المخطط شكل رقم (3.31) . البصيلة ، الأنبوب الشعري وأنبوب بوردون

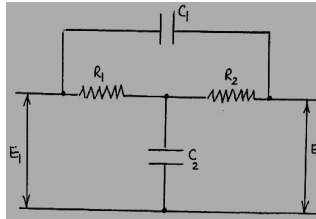
لمقياس الضغط يتم ملئها بسائل متبخر بحيث أن الضغط في النظام يعتمد على درجة حرارة السائل في البصيلة . يتم تقسيم تدريج مقياس الضغط بالدرجات المئوية . أرسم المخطط الكتلي للنظام ، متضمناً كتلاً للمكونات الرئيسية لمقياس الضغط . يجب أن تكون هنالك كتلة لكل مكونة تقوم بتغيير الإشارة إلى شكل مختلف أو تغيير مقدارها .

- أ. وضح على المخطط الكتلي محوّل الطاقة ، مهبط الإشارة ووحدة العرض .
ب. وضح المضخم في النظام .

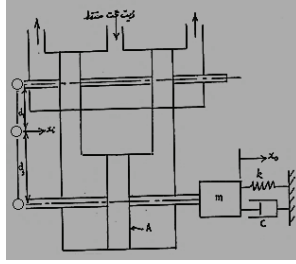


شكل رقم (3.31)

20. الشكل رقم (3.32) يوضح منظومة كهربائية . أوجد عامل تحويلها .
21. الشكل رقم (3.33) يوضح مرحل هيدروليكي متصل بعنصر ياي وكتلة ومضائل . معدل انسياب الزيت إلى اسطوانة المكبس هو q مضروباً في إزاحة الصمام . أوجد عامل التحويل أو الانتقال لهذه المنظومة .



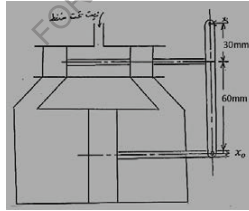
شكل رقم (3.32)



شكل رقم (3.33)

22. الشكل رقم (3.34) يُوضِّح كباساً هيدروليكيّاً يتم السيطرة فيه بصمام تآرجي. عندما يكون الصمام في وضعه الأوسط يقف السريان عند طرفي الاسطوانة. مساحة مقطع الكباس 0.002m^2 وعندما يتحرك الصمام من وضعه الأوسط ، فإن معدل سريان الزيت إلى داخل الأسطوانة هو $0.01\text{m}^3/\text{sec}$ لكل متر يتحركه الصمام

وضح أن دالة التحويل أو الانتقال تكون على الصورة $\frac{k}{1+\tau D}$ مع ذكر الافتراضات المناسبة ، ثم أوجد قيمة كل من k, τ .



شكل رقم (3.34)

23. مقياس انفعال يتم ربطه على عمود بقطر 10 mm مُسلَّط عليه حمل محوري حدّد مقدار الحمل بالـ kN بمعلومية الآتي : مقاومة المقياس 350 أوم ، التغير في مقاومة المقياس 0.15 أوم ، عامل المقياس 2.02 ومعايير المرونة $207\text{ GN}/\text{m}^2$.

24. مانوميتر زئبقي في شكل حرف U يستخدم لقياس ضغط هواء تفاضلي . إذا استخدم المانوميتر فيما بعد لقياس نفس الضغط التفاضلي في خط مواسير زيت ، أحسب الفرق المئوي في قراءات المانوميتر . تكون خطوط التوصيل للمانوميتر مليئة تماماً بزيت . تكون كثافة الزيت 800 kg/m^3 وتلك للزئبق 13600 kg/m^3 . يمكن تجاهل كثافة الهواء .

Ans. (h_{oil} is 6.25% higher than h_{air})

25. مانوميتر أنبوبي مائل يتكون من اسطوانة معدنية معتدلة موصلة عند قاعدتها بأنبوب مائل بزاوية 30 درجة على الأفقي . يتم ملء الجهاز بماء ويتم توصيل الطرف العلوي للأسطوانة بإمداد غاز عند ضغط 500 N/m^2 . إذا كان الأنبوب المائل مفتوح إلى الجو ونسبة مساحة المقطع العرضي للأسطوانة إلى مساحة القطع العرضي للأنبوب هي 1 : 50 . أحسب المسافة التي يتحركها منسوب السائل في الأنبوب المائل . خذ كثافة الماء 1000 kg/m^3 .

Ans. (98mm)

26. لنفس المانوميتر في المسألة السابقة ، أحسب النسبة المئوية للخطأ إذا تم تجاهل هبوط منسوب الماء في الاسطوانة المعدنية.

Ans. (4%)

27. مانوميتر ماء بسيط يستخدم لقياس ضغط هواء تفاضلي حيث سجل سمًا تفاضلياً مقداره 200mm ماء . إذا تم استخدام المانوميتر من بعد لقياس نفس الضغط التفاضلي في خط مواسير ماء ، باستخدام الزئبق كمائع للمانوميتر بدلاً عن الماء ، أحسب السم التفاضلي للزئبق الذي يسجله المانوميتر . يمكن أخذ كثافة الهواء 1.3 kg/m^3 وكثافة الماء 1000 kg/m^3 . الثقل النوعي للزئبق هو 13.6 .

Ans. (98mm)

28. أ. أوصف مستعيناً بالرسومات التوضيحية مبدأ تشغيل ومكونات جهاز بوردون لقياس الضغط .

ب. أرسم تخطيطاً حركة ترس بنيون مشابهة لتلك المستخدمة في مقياس انبوب بوردون واحسب الزاوية التي يدور بها الترس ربع الدائري حول المحور لكي يدور عمود المؤشر خلال 270 درجة . نسبة التروس بين ترس البنيون والترس ربع الدائري هي 15 : 1 .

FOR AUTHOR USE ONLY

الفصل الرابع

مدخل لأنظمة السيطرة الذاتية

(Introduction to Automatic Control Systems)

4.1 مدخل (Introduction) :

تستخدم نظم السيطرة الذاتي في السيطرة في درجة الحرارة ، الضغط ، معدلات السريران ، مناسيب السوائل، التركيب الكيميائي، وسرعة المحركات الأساسية ، تحديد وضع السفن والطائرات ، توجيه الرادارات ، عمليات التشغيل بالماكينات، وشدة الاستضاءة في غرفة.

وتتميز نظم السيطرة الذاتي عن السيطرة اليدوي في سرعة الاستجابة والتوافق والدقة والقدرة على التنبؤ والاحتفاظ بالسيطرة المناسب بصفة مستمرة لفترات طويلة في مختلف الظروف وكذلك القدرة على السيطرة في كميات هائلة من الطاقة الناتجة من مصادر ضعيفة للقدرة.

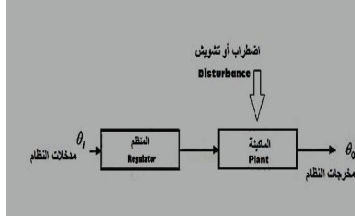
4.2 أنواع أنظمة السيطرة (Types of Control Systems):

هنالك نوعان من نظم السيطرة:

1. نظام سيطرة ذو حلقة مفتوحة (Open-Loop Control System):

إذا تم ضبط متطلبات الأداء لنظام ما في المنظم ، فإن الماكينة ستقوم بأداء الوظيفة المطلوبة بصرف النظر عن النتيجة عند المخرج، مثال لذلك ماكينة غسيل الأطباق أو الملابس. فهذه الماكينة تعمل تبعاً لدورة التشغيل التي طلبت منها بصرف النظر عن حالة المحتويات التي بداخلها ،وتسمى مثل هذه النظم بنظم السيطرة مفتوحة الحلقة أو نظم السيطرة ذات المسار الأمامي (forward-path control system) ، مثال آخر في إضاءة لوحات المرور أو لمبات الشوارع بواسطة ساعة (Control of street lamp by a clock) .

الشكل رقم (4.1) أدناه يوضح تمثيل مخططي لنظام سيطرة ذو حلقة مفتوحة.



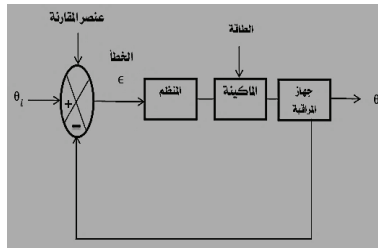
شكل رقم (4.1) نظام سيطرة مفتوح الحلقة

2. نظام سيطرة ذو حلقة مغلقة (Closed Loop Control System):

يتم مراقبة مخرجات النظام (القيمة الفعلية للمتغير) θ_0 أي قياسها باستمرار ومقارنتها بمدخلات النظام (القيمة المطلوبة أو المرغوبة) θ_i وتصحيح النتيجة عند المخرج . عليه يكون هنالك تغذية مرتدة (feed back) في هذه الحالة و يسمى هذا النظام بنظام مغلق الحلقة.

نظام السيطرة مغلق الحلقة يمكن أن يكون متقطعاً (intermittent) أو مستمراً (continuous) ، مثال للنظام المتقطع هو الثيرموستات (thermostat) الذي يقوم بضبط درجة حرارة ماء التبريد في اسطوانة المحرك . وهو في الواقع نظام فتح وغلق فقط ذو استجابة بطيئة يعمل على بقاء درجة الحرارة بين قيمتين تبعاً لحساسية الثيرموستات وتوجد مثل هذه النظم في وحدات التبريد وأجهزة التدفئة المركزية ، وأمثلة النظام المستمر هي الكربوريتر (المغذي أو الخلاط) والحاكم الميكانيكي.

الشكل رقم (4.2) أدناه يوضح مخطط كتلي لنظام سيطرة ذو حلقة مغلقة.

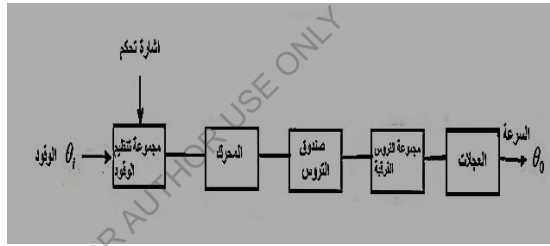


شكل رقم (4.2) مخطط كتلي لنظام سيطرة ذو حلقة مغلقة

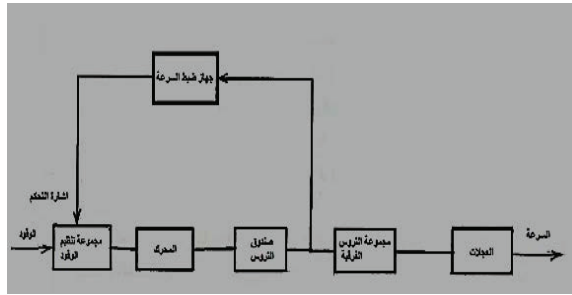
4.3 تمثيل النظام (System Representation) :

يتكون النظام من عدد من العناصر ، يمكن توضيح العلاقة بينها بمخطط وظيفي يُمَثَّل فيه كل عنصر بمستطيل ، فالسمات الجوهرية لنظام السيارة تتمثل في مجموعة الوقود ، المحرك ، صندوق التروس ومجموعة التروس الفرعية وكلها تمثل برسم تخطيطي يوضح مراحل التشغيل (schematic representation) كما في الشكل رقم (4.3) أدناه ؛ بما ان السيطرة في معدل التغذية بالوقود يقوم به سائق السيارة ، فإن النظام يكون مغلقاً متقطعاً .

أما إذا كانت السيارة مزودة بجهاز يعمل على الاحتفاظ بانتظام بالسرعة المطلوبة ، فإن السيطرة في معدل الوقود يتحدد بسرعة السيارة ويصبح النظام مستمراً مغلقاً كما في الشكل رقم (4.4) أدناه.

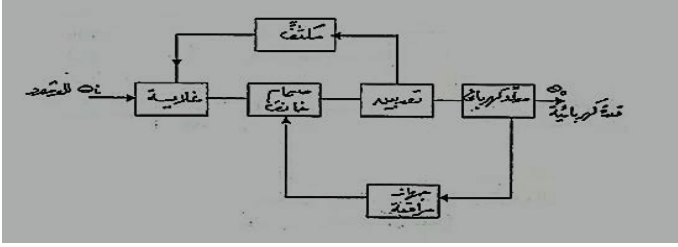


شكل رقم (4.3) نظام سيطرة مغلق متقطع



شكل رقم (4.4) نظام سيطرة مغلق مستمر

الشكل رقم (4.5) أدناه يوضح رسماً تخطيطياً لنظام سيطرة لمحطة قدرة بخارية (Steam power plant):



شكل رقم (4.5) نظام سيطرة لمحطة قدرة بخارية

يكون النظام في هذه الحالة مفتوحاً ولكنه يصبح مغلقاً إذا تم تشغيل الصمام الخانق بواسطة عضو الحس (sensing element) الذي يعمل بتأثير الحمولة الواقعة على المحطة.

4.4 عناصر نظام السيطرة (Elements of a Control System) :

الشكل رقم (4.2) يوضح المكونات الأساسية لنظام السيطرة . وظيفة نظام السيطرة هو جعل قيمة θ_o بقدر الإمكان قريبة من θ_i وتصحيح أي خطأ أو انحراف في قيمة الخرج للنظام بالسرعة المطلوبة .

4.4.1 المحطة (Plant) : هي العنصر الأساسي في نظام السيطرة وهي العنصر الذي يعمل فيه نظام السيطرة.

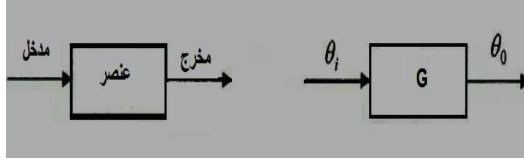
4.4.2 المنظم (Regulator) : يقوم بتنظيم إمداد الطاقة إلى المحطة بما يؤدي إلى ضبط الطاقة الخارجة منه كمثال لذلك الصمام.

4.4.3 وحدة المراقبة (Monitor) : تقوم بقياس المتغير المراد السيطرة فيه.

4.4.4 عنصر المقارنة (Comparator) : يقارن بين القيمة الفعلية والقيمة المطلوبة للمتغير ويعطي الخطأ أو الانحراف.

4.5 عامل أو دالة الإنتقال (Transfer Operator or Transfer Function) :

هو نسبة الخرج إلى الدخل لعنصر فردي أو لمنظومة كاملة عادة ما يكون دالة في الزمن.



حيث:

$G \equiv$ عامل أو دالة التحويل أو الانتقال .

$\theta_i \equiv$ مدخل (*i.e.*) متغير الدخل أو المتغير المطلوب أو المرغوب).

$\theta_o \equiv$ مخرج (*i.e.*) متغير الخرج أو المتغير الفعلي).

$G = \frac{\theta_o}{\theta_i}$ ، عامل أو دالة التحويل أو الانتقال

FOR AUTHOR USE ONLY

الفصل الخامس

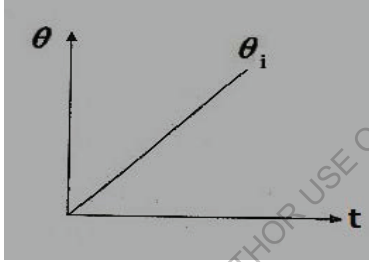
استجابة العناصر

(Response of Elements)

5.1 استجابة العناصر ذات عامل او دالة التأخر الأسي:

(Response of Exponential Lag Elements)

5.1.1 دالة الانحدار (Ramp Function):



عامل التحويل أو الانتقال ، $T.O = G = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1+\tau D}$

$$(1 + \tau D)\theta_o = \theta_i$$

$$\theta_i = kt$$

$$(1 + \tau D)\theta_o = kt$$

$$\theta_o + \tau D\theta_o = kt \rightarrow (1)$$

الدالة المتممة + التكامل الخاص = $PI + C.F =$ الحل الكامل

الحالة المستقرة (P.I):

$$\theta_o = kt + Q$$

$$D\theta_o = \frac{d\theta_o}{dt} = k$$

بالتعويض في المعادلة (1)

$$kt + Q + \tau k = kt$$

$$\therefore Q = kt - kt - \tau k$$

$$\therefore Q = -\tau k$$

$$\therefore P.I, \theta_o = kt - \tau k = k(t - \tau)$$

الحالة غير المستقرة (C.F) :

$$\theta_o + \tau D\theta_o = 0$$

$$\theta_o = Re^{st}$$

هذا هو النوع الوحيد من الدوال الذي يمكن تفاضله أي عدد من المرات دون تغيير في شكله.

$$D\theta_o = SRe^{st}$$

$$\therefore Re^{st} + \tau SRe^{st} = 0$$

$$Re^{st}(1 + \tau S) = 0$$

$$\therefore \tau S = -1 \quad \therefore S = -\frac{1}{\tau}$$

$$\therefore C.F, \theta_o = Re^{-t/\tau}$$

الحل الكامل:

$$\theta_o = P.I + C.F$$

$$\theta_o = k(t - \tau) + Re^{-t/\tau}$$

الشروط الحدودية (Boundary Conditions) :

عند $t = 0$ ، $\theta_o = 0$

$$0 = k(0 - \tau) + R$$

$$0 = -k\tau + R$$

$$\therefore R = k\tau$$

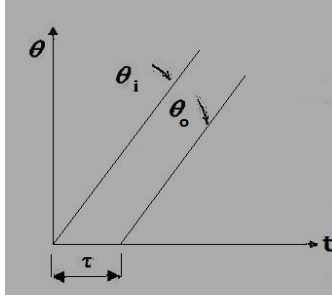
$$\theta_o = k(t - \tau) + k\tau e^{-t/\tau}$$

$$\therefore \theta_o = kt - k\tau + k\tau e^{-t/\tau}$$

$$= k[t - \tau + \tau e^{-t/\tau}]$$

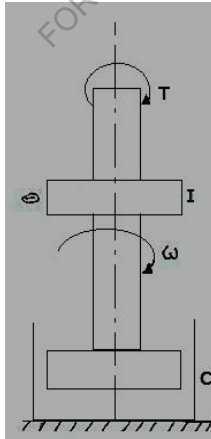
$$= k \left[t - \tau \left(1 - e^{-t/\tau} \right) \right]$$

$$\epsilon_{ss} = \theta_i - \theta_o = kt - k(t - \tau) = kt - kt + k\tau = k\tau$$



مثال (1) :

عمود إدارة يحمل عضواً دواراً عزم قصوره الذاتي 5 kgm^2 ومخمد اهتزاز يعطي معامل مضاءلة لزج مقداره 2 N.ms/rad إذا تم تسليط عزم يزداد بانتظام تبعاً للعلاقة $T = 1.2t \text{ N.m}$ على العضو الدوار ، حدد ثابت الزمن، وما هي السرعة التي يمكن الوصول إليها بعد 3 s .



الحل :

$$5D\omega \text{ N.m} = I \frac{d\omega}{dt} = I\alpha = \text{عزم التعجيل}$$

$$2\omega \text{ N.m} = C\omega = \text{عزم المضائلة}$$

العزم المسلط

$$T \text{ applied} = (5D\omega + 2\omega)N.m$$

$$T \text{ applied} = (5D + 2)\omega$$

$$\therefore \frac{T}{\omega} = 5D + 2$$

$$\therefore \frac{\omega}{T} = \frac{1}{2 + 5D} = \frac{0.5}{1 + 2.5D}$$

وهكذا فإن ثابت الزمن (τ) والكسب k :

$$\tau = 2.5S$$

$$k = 0.5$$

عندما يعرض العضو الدوار لدالة انحدار $T = 1.2t \text{ N.m}$

فإن :

$$\omega = 1.2t \times \frac{0.5}{1 + 2.5D}$$

$$\theta_o = k \left[t - \tau \left(1 - e^{-t/\tau} \right) \right]$$

$$\theta_i = kt$$

$$D\theta_i = \omega_i = k$$

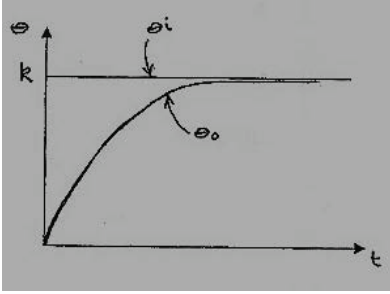
$$\omega = \text{عزم المضائلة} \times \text{كسب المنظومة} \times \left[t - \tau \left(1 - e^{-t/\tau} \right) \right]$$

$$\omega = 1.2 \times 0.5 \left[t - 2.5 \left(1 - e^{-t/2.5} \right) \right]$$

عند $t = 3s$

$$\omega = 0.6 \left[3 - 2.5 \left(1 - e^{-3/2.5} \right) \right] = 0.752 \text{ rad/s}$$

5.1.2 دالة الخطوة (Step Function):



الشروط الأولية لدالة الخطوة :

$$\theta_i = 0, \quad \text{at } t < 0$$

$$\theta_i = k, \quad \text{at } t \geq 0$$

$$T.O = G = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1 + \tau D}$$

$$(1 + \tau D)\theta_o = \theta_i$$

$$\theta_o + \tau D\theta_o = \theta_i$$

(P.I) "Steady State" الحالة المستقرة

$$\theta_o = k$$

(C.F) "Transient State" الحالة غير المستقرة

$$\theta_o = Re^{st}$$

$$D\theta_o = SRe^{st}$$

$$Re^{st} + \tau DRe^{st} = 0$$

$$Re^{st}(1 + \tau s) = 0$$

$$\tau s = -1 \quad , \quad \therefore s = -\frac{1}{\tau}$$

$$\therefore \theta_o = Re^{-t/\tau}$$

الحل الكامل :

$$\theta_o = P.I + C.F$$

$$\theta_o = k + Re^{-t/\tau}$$

الشروط الحدودية "B. Conditions":

$$\theta_o = 0 , t = 0 \text{ عند}$$

$$0 = k + R \quad \therefore R = -k$$

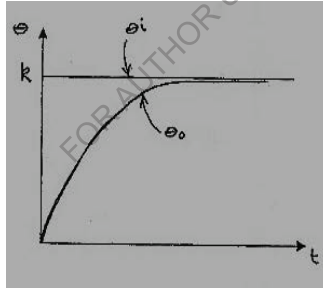
$$\therefore \theta_o = k - ke^{-t/\tau} = k(1 - e^{-t/\tau})$$

دالة الخطوة هي عبارة عن المشتقة التفاضلية الأولى لدالة الانحدار .

مثال (2):

في منظومة مؤازرة (servo- system) تسيطرة في الوضع الزاوي لعضو دوار (rotor) ، تُعطي إشارة دخل الخطوة خرجاً قدره 0.5 rad بعد 4 s وخرجاً قدره 0.7 rad بعد 4 s إضافية . أوجد ثابت الزمن للمنظومة ، وإجمالي الزمن لتحقيق خرج مقداره 0.8 rad .

الحل :



الحل الكامل لدالة الخطوة :

$$\theta_o = \theta_i(1 - e^{-t/\tau})$$

$$\text{عند } t = 4 \text{ s} , \theta_o = 0.5 \text{ rad}$$

$$0.5 = \theta_i(1 - e^{-4/\tau}) \rightarrow (1)$$

$$\text{عند } t = 8 \text{ s} , \theta_o = 0.7 \text{ rad}$$

$$0.7 = \theta_i(1 - e^{-8/\tau}) \rightarrow (2)$$

بقسمة المعادلة (2) على المعادلة (1):

$$\frac{0.7}{0.5} = \frac{\theta_i (1 - e^{-8/\tau})}{\theta_i (1 - e^{-4/\tau})}$$

بوضع $e^{-4/\tau} = n$

$$\therefore e^{-8/\tau} = n^2$$

$$\frac{7}{5} = \frac{1 - e^{-8/\tau}}{1 - e^{-4/\tau}} = \frac{1 - n^2}{1 - n}$$

$$\therefore 7 - 7n = 5 - 5n^2$$

$$5n^2 - 7n + 2 = 0$$

$$(5n - 2)(n - 1) = 0$$

$$n = 0.4 \text{ أو } n = 1 \therefore$$

عند $n = 1$ ،

$$n = e^{-4/\tau} = 1$$

$$\ln e^{-4/\tau} = \ln 1$$

$$\frac{-4}{\tau} \ln e = \ln 1$$

$$\frac{-4}{\tau} = \frac{\ln 1}{\ln e}$$

$$\frac{1}{\tau} = \frac{\ln 1}{\ln e} \times -\frac{1}{4} = 0$$

$$\therefore \tau = \infty \text{ (مرفوضة)}$$

عند $n = 0.4$ ،

$$n = e^{-4/\tau} = 0.4$$

$$\ln e^{-4/\tau} = \ln 0.4$$

$$\frac{-4}{\tau} \ln e = \ln 0.4$$

$$\frac{-4}{\tau} = \frac{\text{Ln}0.4}{\text{Lne}}$$

$$\frac{1}{\tau} = -\frac{1}{4} \times \frac{\text{Ln}0.4}{\text{Lne}} = -\frac{1}{4} \times \frac{0.9163}{1} = 0.229$$

$$\therefore \tau = \frac{1}{0.229} = 4.37\text{s}$$

من المعادلة (1):

$$0.5 = \theta_i \left(1 - e^{-4/4.37}\right)$$

$$\theta_i = \frac{0.5}{1 - e^{-4/4.37}} = \frac{0.5}{0.6} = 0.833 \text{ rad}$$

عند $\theta_0 = 0.8 \text{ rad}$

$$0.8 = 0.833 \left(1 - e^{-t/4.37}\right)$$

$$1 - e^{-t/4.37} = \frac{0.8}{0.833}$$

$$-e^{-t/4.37} = \frac{0.8}{0.833} - 1$$

$$\therefore e^{-t/4.37} = 1 - \frac{0.8}{0.833} = 0.04$$

$$\text{Lne}^{-t/4.37} = \text{Ln}0.04$$

$$\frac{-t}{4.37} \text{Ln} = \text{Ln} 0.04$$

$$\therefore t = \frac{\text{Ln}0.04}{\text{Lne}} \times -4.37 = -3.22 \times -4.37 = 14.1\text{s}$$

5.1.3 دالة الدفع (Impulse Function):

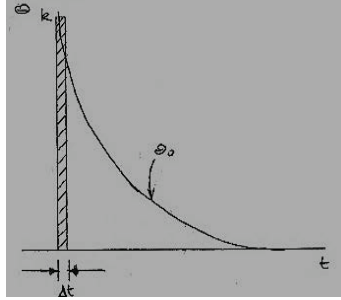
وهي عبارة عن المشتقة النفاضلية الأولى لدالة الخطوة أو المشتقة التفاضلية الثانية لدالة الانحدار .

الشروط الأولية لدالة الدفع:

$$\Delta t \rightarrow 0$$

$$k \rightarrow \infty$$

$$\theta_i = 0$$



$$T.O \text{ عامل الانتقال} = \frac{1}{1 + \tau D}$$

$$\theta_o + \tau D \theta_o = \theta_i \rightarrow (*)$$

الحالة المستقرة "Steady State" (P.I) :

$$\theta_o = 0$$

الحالة اللا مستقرة "Transient State" (C.F) :

$$\theta_o = Re^{st}$$

$$D \theta_o = S Re^{st}$$

بتعويض القيم عاليه في المعادلة (*):

$$Re^{st} + \tau S Re^{st}$$

$$Re^{st} [1 + \tau S] = 0$$

$$\therefore \tau S = -1$$

$$\therefore s = -\frac{1}{\tau}$$

$$\therefore \theta_o = Re^{-t/\tau}$$

$$\theta_o = P.I + C.F = 0 + Re^{-t/\tau} = Re^{-t/\tau} \text{ : الحل الكامل}$$

الشروط الحدودية "Boundary Conditions" :

$$\theta_o = k \text{ و } t = \Delta t \text{ عند}$$

$$\theta_o = R e^{-\Delta t/\tau} = R \frac{1}{e^{\Delta t/\tau}} = k$$

وبما أن Δt قيمتها صغيرة جداً فإن:

$$e^{\Delta t/\tau} = \frac{\Delta t}{\tau}$$

$$\therefore \theta_o = R \cdot \frac{\tau}{\Delta t}$$

$$\theta_o = R = k , t = 0 \text{ عند}$$

$$\therefore k = R \cdot \frac{\tau}{\Delta t}$$

$$\therefore R = \frac{k}{\tau} \cdot \Delta t$$

$$\therefore \theta_o = \frac{k}{\tau} \cdot \Delta t e^{-t/\tau}$$

عندما $\Delta t \rightarrow 1$

$$\theta_o = \frac{k}{\tau} e^{-t/\tau}$$

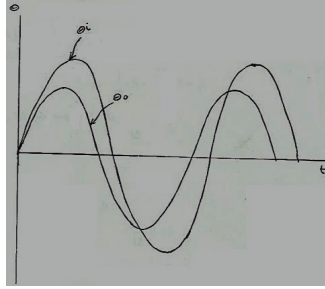
5.1.4 الدخل التوافقي غير المخمد أو الدخل الجيبي غير المخمد:

(Undamped Harmonic Input or Undamped Sinusoidal Input)

$$T.O = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1+\tau D} \text{ (لتأخر أسي)}$$

$$\theta_o + \tau D \theta_o = \theta_i \rightarrow *$$

$$\theta_i = \sin \omega t$$



الحالة المستقرة (P.1):

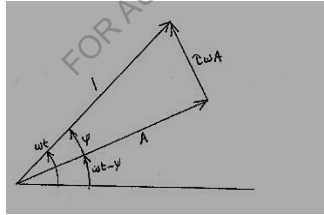
$$\theta_o = A \sin(\omega t - \Psi)$$

$$D\theta_o = \omega A \cos(\omega t - \Psi)$$

بتعويض المتغيرات عالية في المعادلة (*) سنتحصل على:

$$A \sin(\omega t - \Psi) + \tau \omega A \cos(\omega t - \Psi) = \sin \omega t$$

$$A \sin(\omega t - \Psi) + \tau \omega A \sin\left(\omega t - \Psi + \frac{\pi}{2}\right) = \sin \omega t$$



بنظرية فيثاغورث:

$$A^2 + (\tau \omega A)^2 = 1$$

$$A^2 + (\omega \tau)^2 A^2 = 1$$

$$A^2 + (1 + (\omega \tau)^2) = 1$$

$$A = \frac{1}{\sqrt{1 + (\omega \tau)^2}}$$

$$\theta_o = A \sin(\omega t - \Psi)$$

$$\therefore \theta_o = \frac{1}{\sqrt{1 + (\omega\tau)^2}} \sin(\omega t - \Psi)$$

$$\omega\tau = \lambda \text{ أجعل } \lambda$$

$$\therefore A = \frac{1}{\sqrt{1 + \lambda^2}}$$

الحالة اللامستقرة (C.F):

$$\theta_o = Re^{st}$$

$$D\theta_o = sRe^{st}$$

$$\therefore Re^{st} + \tau sRe^{st} = 0$$

$$\tau s = -1 \quad , \quad \therefore s = -\frac{1}{\tau}$$

$$\therefore \theta_o = Re^{-t/\tau}$$

$$\text{الحل الكامل } \theta_o = P.I + C.F$$

$$\theta_o = A \sin(\omega t - \Psi) + Re^{-t/\tau}$$

$$\theta_o = \frac{1}{\sqrt{1 + (\omega\tau)^2}} \sin(\omega t - \Psi) + Re^{-t/\tau}$$

الشروط الحدودية "B.C"

$$\text{عند } D\theta_o = 0 \text{ , } \theta_o = 0 \text{ , } t = 0$$

$$0 = A \sin(-\Psi) + R$$

$$0 = -A \sin \Psi + R$$

$$\therefore R = A \sin \Psi$$

$$A = \frac{1}{\sqrt{1 + \lambda^2}}$$

$$\sin \Psi = \frac{\tau\omega A}{1} = \tau\omega \times \frac{1}{\sqrt{1 + \lambda^2}}$$

$$\therefore R = A \sin \Psi = \frac{1}{\sqrt{1 + \lambda^2}} \times \frac{\tau\omega}{\sqrt{1 + \lambda^2}} = \frac{\omega\tau}{1 + \lambda^2} = \frac{\lambda}{1 + \lambda^2}$$

$$\theta_o = P.I + C.F$$

$$\theta_o = A \sin(\omega t - \Psi) + Re^{st}$$

$$\therefore \theta_o = \frac{1}{\sqrt{1 + \lambda^2}} \sin(\omega t - \Psi) + \frac{\omega \tau}{1 + \lambda^2} e^{-t/\tau}$$

مثال (3):

ثيرموميتر زئبقي يُوضَّح أن درجة الحرارة المحيطة به $20c^0$ ، غمر في سائل درجة حرارته ثابتة ، وقد لوحظ

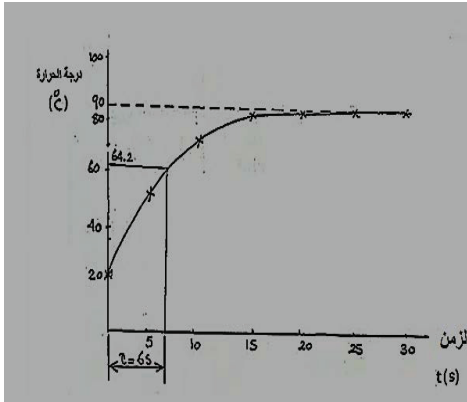
أن قراءة الثيرموميتر أخذت في التغيير على النحو التالي:

30	25	20	15	10	5	0	الزمن (s)
90	89	87	84	77	60	20	قراءة الثيرموميتر (c^0)

أوجد ثابت الزمن للثيرموميتر . استخدم نفس الثيرموميتر بعد ذلك لأخذ قراءات في سائل تتغير درجة حرارته

جيبياً ، وقد لوحظ أن درجات الحرارة المسجلة كانت تتغير في حدود $37.6c^0$ و $45.4c^0$ عندما كانت دورة

التغير $25s$. أوجد القيمة الفعلية لأقصى وأدنى درجة حرارة للسائل.



الحل :

الرسم البياني يُوضِّح أن أقصى قيمة لدرجة الحرارة هي $90c^o$ تقريباً

$$\therefore \theta_i = 90^\circ - 20^\circ = 70^\circ c$$

وهي عبارة عن إشارة دخل خطوة ،

$$\theta_o = \theta_i (1 - e^{-t/\tau})$$

، عند $t = \tau$

$$\theta_o = \theta_i (1 - e^{-1}) = 0.632\theta_i$$

$$\therefore \theta_o = 0.632 \times 70 = 44.2^\circ C$$

وبترحيل القراءة $44.2^\circ C$ فوق قراءة الاسناد التي قيمتها $20^\circ C$ تُصبح القراءة $64.2^\circ C$. عليه فإنَّ الزمنالمنظر لدرجة الحرارة $64.2^\circ C$ هو $6s$. أي أن ثابت الزمن τ يساوي $6s$.

استجابة الدخل التوافقي غير المخمد أو الدخل الجيبي غير المخمد:

الحالة المستقرة :

$$\theta_o = A \sin(\omega t - \Psi)$$

$$\theta_o = \frac{1}{\sqrt{1 + \lambda^2}} \sin(\omega t - \Psi)$$

$$\theta_o = \frac{a}{\sqrt{1 + \lambda^2}} = \frac{a}{\sqrt{1 + \omega^2 \tau^2}}$$

، سعة الاستقرار للخروج

وأن السعة هي :

$$\frac{45.4 - 37.6}{2} = 3.9^\circ C$$

، بما أنَّ $\theta = \omega t$

$$\therefore \omega = \frac{\theta}{t} = \frac{2\pi}{25} = 0.2513 \text{ rad/s}$$

$$\tau = 6s$$

$$\therefore 3.9 = \frac{a}{\sqrt{1 + (0.2513 \times 6)^2}}$$

$$\therefore a = 7.06^{\circ}\text{C}$$

متوسط درجة الحرارة :

$$T_m = \frac{37.6 + 45.4}{2} = 41.5^{\circ}\text{C}$$

الحد الأقصى لدرجة الحرارة :

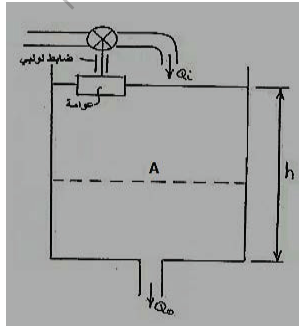
$$T_{max} = 41.5 + 7.06 = 48.56^{\circ}\text{C}$$

الحد الأدنى لدرجة الحرارة :

$$T_{min} = 41.5 - 7.06 = 34.44^{\circ}\text{C}$$

2. 5 أمثلة إضافية محلولة في عناصر التأخر الآسي :

[1] يبين الشكل أدناه صهريجاً كمية المياه الداخلة فيه Q_i والخارجة منه Q_o يتم السيطرة في منسوب المياه بواسطة صمام يضبط وضعه باستخدام عوامة يمكن تعديل وضعها بواسطة لولب . يتناسب تدفق المياه إلى الصهريج مع حركة العوامة ويمكن اعتبار تدفق المياه إلى خارج الصهريج متناسباً مع منسوب المياه الموجودة به ، وذلك عندما يكون التغير في المنسوب صغيراً .
استنبط العلاقة بين العلو الفعلي لمنسوب المياه ، وبين العلو المطلوب عند تغيير ضبط اللولب.



الحل:

نفرض أن العلو الفعلي لمنسوب المياه هو h_o

وأن العلو المطلوب هو h_i

عليه يكون التغير في المنسوب هو $h_i - h_o$

بما أن كمية المياه الداخلة إلى الصهريج تتناسب مع حركة العوامة فإن :

$$Q_i \propto (h_i - h_o)$$

$$\therefore Q_i = C_1 (h_i - h_o)$$

حيث C_1 مقدار ثابت

كما أن كمية المياه الخارجة من الصهريج تتناسب مع علو منسوب المياه فيه ، أي أن :

$$Q_o \propto h_o$$

$$\therefore Q_o = C_2 h_o$$

حيث C_2 مقدار ثابت

من معادلة استمرارية السريان ،

$$Q_i - Q_o = Av = A \frac{dh_o}{dt} = ADh_o$$

حيث A = مساحة مقطع الصهريج

$$\therefore c_1 (h_i - h_o) - c_2 h_o = ADh_o$$

$$c_1 h_i - c_1 h_o - c_2 h_o = ADh_o$$

$$c_1 h_i = c_1 h_o + c_2 h_o + ADh_o$$

$$c_1 h_i = h_o \{C_1 + C_2 + AD\}$$

$$\text{، عامل التحويل أو الانتقال} \quad \frac{h_o}{h_i} = \frac{c_1}{c_1 + c_2 + AD}$$

[2] يوضح الشكل أدناه كباساً هايدروليكيًا يتم السيطرة فيه بصمام ذو حلقة ترددية ، عندما يكون الصمام في

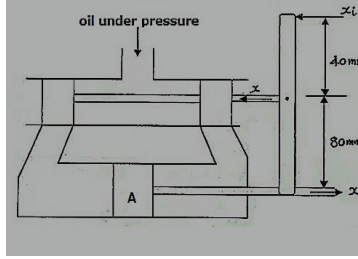
وضعه الأوسط يقف السريان عند نهايتي الاسطوانة . مساحة مقطع الكباس $0.003m^2$ وعندما يتحرك الصمام

من وضعه الأوسط فإن معدل سريان الزيت إلى داخل الاسطوانة هو $0.01m^3/s$ لكل متر يتحركه الصمام.

أ] وضح أن دالة الانتقال تكون على الصورة $k/(1 + \tau D)$ ، مع ذكر الافتراضات المناسبة ثم أوجد قيمة

كل من k, τ .

ب] إذا تحركت نهاية الذراع فجأة 20mm من الوضع الأوسط ، فأوجد الإزاحة الحدية أو النهائية ، وكذلك الزمن اللازم لحركة تعادل 85% من هذه الإزاحة.

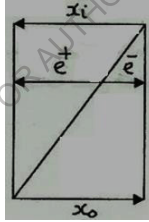


أ] نفرض أن Q هو معدل سريان السائل من الفتحات ، وأن x هي محصلة إزاحة الصمام

$$\therefore Q = 0.01xm^3/s$$

محصلة إزاحة الصمام ، $x = e^+ - e^-$

$$\frac{e^+}{x_i} = \frac{80}{120} \text{ بتشابه المثلثات:}$$



$$\therefore e^+ = \frac{80}{120} x_i$$

$$e^- = \frac{40}{120} x_o$$

نفس الشيء

$$\begin{aligned} \therefore x &= \frac{80}{120} x_i - \frac{40}{120} x_o \\ &= \frac{40}{120} (2x_i - x_o) = \frac{1}{3} (2x_i - x_o) \\ \therefore Q &= \frac{0.01}{3} (2x_i - x_o) \rightarrow (1) \end{aligned}$$

باستخدام معادلة استمرارية السريان ،

$$Q = Av = A \frac{dx_0}{dt} = ADx_0 = 0.003Dx_0 \rightarrow (2)$$

بمساواة المعادلتين (1) و(2):

$$\frac{0.01}{3}(2x_i - x_0) = 0.003Dx_0$$

$$\frac{0.02}{3}x_i - \frac{0.01}{3}x_0 = 0.003Dx_0$$

$$\frac{0.02}{3}x_i = \left(\frac{0.01}{3} + 0.003D\right)x_0$$

$$\therefore T.0 = \frac{X_0}{X_i} = \frac{\frac{0.02}{3}}{\frac{0.01}{3} + 0.003D}$$

بقسمة البسط والمقام $\div \frac{0.01}{3}$:

$$\frac{x_0}{x_i} = \frac{2}{1 + 0.9D}$$

وهذه العلاقة بنفس الصورة $\frac{K}{1+\tau D}$

حيث : $K = 2$ ، وثابت الزمن $\tau = 0.9S$

الافتراضيات المناسبة هي إهمال القصور الذاتي للأجزاء المتحركة ، وكذلك إهمال تسرب وانضغاطية الزيت.

ب] عند $x_i = 20mm$

$$\frac{x_0}{x_i} = \frac{k}{1 + \tau D}$$

$$x_0 = \frac{Kx_i}{1 + \tau D} = \frac{2 \times 20}{1 + 0.9D}$$

بالرجوع للصيغة العامة لدالة الخطوة :

$$x_0 = kx_i \left(1 - e^{-t/\tau}\right)$$

$$\therefore x_0 = 40 \left(1 - e^{-t/0.9}\right)$$

لإيجاد الإزاحة الحدية أو النهائية يجب تفاضل دالة الخطوة ومساواتها بالصفر ،

$$\begin{aligned}\frac{dx_0}{dt} &= 0 - \left(\frac{-1}{0.9} \times e^{-t/0.9} \right) = 0 \\ &= \frac{40}{0.9} e^{-t/0.9} = 0 \\ e^{-t/0.9} &= 0 \\ \therefore t &= \infty\end{aligned}$$

$$\therefore x_0 = 40(1 - e^{-\infty}) = 40(1 - 0) = 40mm$$

الإزاحة الحدية هي 40 mm عند $t = \infty$.

عند $x_0 = 0.85 \times 40mm$ ،

$$40 \left(1 - e^{-t/0.9} \right) = 40 \times 0.85$$

$$1 - e^{-t/0.9} = 0.85$$

$$e^{-t/0.9} = 0.15$$

$$\ln e^{-t/0.9} = \ln 0.15$$

$$\frac{-t}{0.9} \ln e = \ln 0.15$$

$$\therefore t = \frac{\ln 0.15}{\ln e} \times -0.9 = \frac{-1.89712}{1} \times -0.9 = 1.71 s$$

[3] يوضح الشكل أدناه آلية مؤازرة تعمل بالهواء المضغوط ، حيث يتم السيطرة في سريان الهواء إلى داخل

الأسطوانة بواسطة صمام قلبي (Flapper valve) يحركه ذراع . حركة الصمام y تساوي نصف حركة

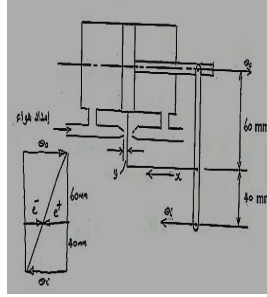
الوصلة x ، ومساحة المكبس تعادل $1600 mm^2$. يمكن إيجاد معدل سريان الهواء إلى داخل الأسطوانة من

العلاقة $Q = 0.01y m^3/s$ ، حيث y بالمتر .

أ] استنبط دالة الانتقال للتركيبة الآلية ، مع إيجاد ثابت الزمن ، وذلك بإهمال مساحة مقطع عمود المكبس .

ب] إذا كانت إشارة الدخل جيبيية ، ويُعبر عنها بالعلاقة $\theta_i = 30 \sin 2t mm$ وهي مسلطة على الذراع ،

فاستنبط العلاقة التي يمكن استخدامها لإيجاد الحركة المستقرة للمكبس .



الحل:

[أ] من الشكل الهندسي للوصلة:

$$\text{محصلة إزاحة الوصلة} ، x = \frac{60}{100} \times \theta_i - \frac{40}{100} \times \theta_o = \frac{3\theta_i - 2\theta_o}{5} m$$

$$\therefore y = \frac{x}{2} = \frac{3\theta_i - 2\theta_o}{10} m$$

$$\therefore Q = 0.01 \left(\frac{3\theta_i - 2\theta_o}{10} \right) m^3/s \rightarrow (1)$$

باستخدام معادلة استمرارية السريان ،

$$Q = Av = A \frac{d\theta_o}{dt} = 1600 \times 10^{-6} \frac{d\theta_o}{dt} \rightarrow (2)$$

بمساواة المعادلتين (1) و (2) نحصل على :

$$0.01 \left(\frac{3\theta_i - 2\theta_o}{10} \right) = 0.0016 D \theta_o$$

$$\text{أو } 3\theta_i - 2\theta_o = 1.6 D \theta_o$$

$$T.O = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{3}{2+1.6D} = \frac{1.5}{1+0.8D} \quad ، \text{ التي منها ،}$$

بالتالي فإن ثابت الزمن τ :

$$\tau = 0.8 S$$

[ب] إذا كان $\theta_i = 30 \sin pt$ ، فإن :

$$\theta_o = 30 \sin pt \times \frac{1.5}{1 + 0.8D}$$

يكون عامل الانتقال بالشكل $k/(1 + \tau D)$ حيث $k = 1.5$ وبالتالي من المعادلة :

$$\theta_o = \frac{ak}{\sqrt{(1 + p^2\tau^2)}} \sin(pt - \alpha)$$

حيث $\alpha = \tan^{-1} p\tau$

$$\begin{aligned} \text{i.e. } \theta_o &= \frac{30 \times 1.5}{\sqrt{1 + (2 \times 0.8)^2}} \sin[2t - \tan^{-1}(2 \times 0.8)] \\ &= 23.85 \sin(2t - 58^\circ) \end{aligned}$$

هكذا فإن الكباس له حركة جيبيية بمطال 23.85mm متأخراً عن الدخل بزواوية مقدارها 58° .

4] منظومة تروس قيادة لسفينة تعمل هايدروليكياً حيث يسمح للزيت بالدخول إلى اسطوانة التشغيل خلال صمّام يعمل بعجلة قيادة السفينة . يتناسب العزم الواصل إلى دفة السفينة (Rudder) مع حركة عمود الصمام ويساوي 1KN.m لحركة مقدارها 1mm . عزم المقاومة الناشئ من الماء إلى الدفة يساوي 6.5KN.m بسرعة مقدارها 1rad/s .

بالإضافة إلى أن الصمام يتصل بعجلة القيادة يتصل أيضا بالدفة بحيث تكون حركته بال (mm) تعطي

بالمعادلة $(15\theta - 6.25\theta)$ حيث θ هما زاويتي العجلة والدفة على الترتيب بال (rad) .

في لحظة ما عندما لا تتحرف الدفة (حالة السكون) تعطي العجلة ازاحة لحظية مقدارها 90° وتكون في وضع الانحراف .

ما هي الزاوية التي تدور فيها الدفة وما هو الزمن اللازم لتدور الدفة خلال تسع أعشار هذه الزاوية ؟
الحل :

ازاحة عمود الصمام α العزم الواصل الي دفة السفينة (T)

$$T = 1\text{KN.m} = 1 \times 10^3\text{N.m}$$

$$\text{الازاحة} = 1\text{mm} \quad , T/\text{mm} = 1 \times 10^3\text{N.m}$$

عزم المقاومة الناشئ من الماء إلى الدفة:

$$T_R = 6.5KN.m = 6.5 \times 10^3 N.m$$

$$\omega = 1rad/s$$

$$\therefore C = \frac{T}{\omega} = \frac{6.5 \times 10^3}{1} = 6.5 \times 10^3 N.m/(rad/S)$$

الصمام بالإضافة إلى انه يتصل بعجلة القيادة يتصل أيضاً بالدفة

$$\text{الإزاحة} = (6.25\phi - 15\theta)mm$$

حيث $\phi \equiv$ إزاحة عجلة القيادة

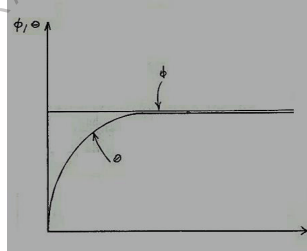
$\theta \equiv$ إزاحة الدفة

نوع عامل التأخر الأسى هو دخل خطوة (Step input)

(حالة السكون ، عدم الانحراف) $\theta = 0$

$$\phi = 90^\circ = \frac{90 \times \pi}{180} = \frac{\pi}{2} rad$$

$\theta = ?$



معادلة الحركة:

$$(6.25\phi - 15\theta) \times 10^3 - 6.5 \times 10^3 D\theta = ID^2\theta$$

$$(6.25\phi - 15\theta) \times 10^3 - 6.5 \times 10^3 D\theta = 0$$

$$6.5D\theta + 15\theta = 6.25\phi$$

$$\theta[6.5D + 15] = 6.25\phi$$

$$\frac{\theta}{\emptyset} = \frac{6.25}{15 + 6.5D}$$

الاستجابة لدخل الخطوة :

$$15\theta + 6.5D\theta = 6.25\emptyset$$

$$\emptyset = \frac{\pi}{2}$$

الحالة المستقرة (P.I) :

$$\theta = K = \emptyset$$

$$D\theta = 0$$

$$15k + 0 = 6.25 \times \frac{\pi}{2}$$

$$\therefore k = \frac{6.25\pi}{2} \times \frac{1}{15} = 0.208\pi$$

$$\therefore \theta = k = 0.208\pi$$

الحالة غير المستقرة (C.F) :

$$\theta = Re^{st}$$

$$D\theta = sRe^{st}$$

$$15Re^{st} + 6.5sRe^{st} = 0$$

$$Re^{st}[15 + 6.5s] = 0$$

$$s = -\frac{15}{6.5} = -2.31$$

الحل الكامل ، $\theta = P.I + C.F$

$$\theta = 0.208\pi + Re^{-2.31t}$$

الشروط الحدودية "Boundary conditions" :

عند $t = 0$ و $\theta_0 = 0$

$$0 = 0.208\pi + R$$

$$R = -0.208\pi$$

الحل الكامل:

$$\theta = 0.208\pi - 0.208\pi e^{-2.31t}$$

$$\theta = 0.208\pi(1 - e^{-2.31t})$$

، $t = \infty$ عند

$$\theta = 0.208\pi(1 - 0) = 0.208\pi$$

$$0.9 \times 0.208\pi = 0.208\pi(1 - e^{-2.31t})$$

$$0.9 = 1 - e^{-2.31t}$$

$$e^{-2.31t} = 0.1$$

بأخذ اللوغاريثم الطبيعي على الطرفين :

$$Lne^{-2.31t} = Ln0.1$$

$$\therefore -2.31t Lne = Ln0.1$$

$$\therefore t = \frac{Ln0.1}{Lne} \times \frac{1}{2.31} = 0.997s$$

5.3 مسائل في عناصر التأخر الاسي :

[1] ثيرموميتر بتأثير زمن مقداره 6s يتم أخذه عند درجة حرارة غرفة بمقدار $15C^\circ$ ويغمر في سائل عند $60C^\circ$ ، ماذا سيقراً الثيرموميتر بعد 5s.

Ans. (40.5C°)

[2] ثيرموميتر عند درجة حرارة غرفة $15C^\circ$ يتم تعريضه لارتفاع مفاجيء في درجة الحرارة ، حيث أوضح قراءة مقدارها $55C^\circ$ خلال 3.55 وبعد 3.5s إضافية ، أصبحت القراءة $75C^\circ$. أوجد ثابت الزمن للثيرموميتر والارتفاع المطبق في درجة الحرارة .

Ans(5.04s ، 90.9C°)

[3] ثيرموميتر غاز موصليته الحرارية $0.02W/C^\circ$ وسعته الحرارية $0.1J/C^\circ$.

أ] حدد ثابت الزمن للثيرموميتر .

ب] إذا كان التيرموميتر عند درجة الحرارة 20°C . أحسب القراءة بعد 10s من غمره في سائل درجة حرارته 80°C .

4] يكون سريان الحرارة في غلاية $1.5(\theta_i - \theta_o)kw$ حيث θ_i هو ضبط المسيطرة (controller setting) و θ_o هي درجة حرارة الغلاية . السعة الحرارية للغلاية تكون مساوية لـ $150\text{ kJ}/^\circ\text{C}$.

أ] تحسّل على عامل التحويل أو الانتقال وثابت الزمن للغلاية .

ب] إذا كانت الغلاية تشتغل باستقرار عند 100°C وتمت إعادة ضبط المسيطرة فجأة إلى 200°C ، ما هو الزمن الذي ستستغرقه درجة حرارة الغلاية لتصل إلى 100°C .

Ans(1(1 + 100D) ، 100s ، 69.3s)

5] من الشكل أدناه ، إذا تمّ تحريك الدخّل x_i باستقرار من وضعه الإتراني بسرعة $5\text{mm}/\text{s}$ ، أوجد:

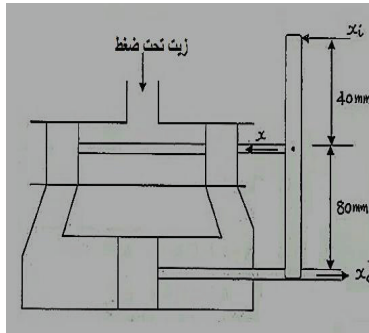
أ] حركة الكباس بعد 4s من بداية التشغيل .

ج] إذا كان التيرموميتر عند درجة حرارة 20°C فأحسب القراءة بعد 10s من تسخين السائل المحيط به بمعدل $2^\circ\text{C}/\text{s}$ بدءاً من درجة حرارة مقدارها 20°C .

Ans(5s ، 71.9°C ، 31.35°C)

ب] الزمن المأخوذ للكباس ليتحرك مسافة 20mm .

Ans(31.1mm ، 2.863s)



6] بالرجوع للشكل في المسألة السابقة، إذا تم إعطاء الدخل x_i حركة جيبية بمطال 20 mm وتردد 1 Hz ، أوجد السعة المستقرة لحركة الكباس ، وزاوية التأخر .

Ans(6.97mm ، 80°C)

7] بحيرة صغيرة بمساحة سطح مقدارها 10^4 m^2 يتم تغذيتها بجدول ويتم قياس السريان إلى الخارج بواسطة هدار (*weir*) يتم إعطاء معدل السريان بـ $Q = 5h^{3/2} \text{ m}^3/\text{s}$ حيث h هو سم الماء فوق الهدار بالمتر .

أ] تحصل على علاقة بين السريان الخرجي والسريان الدخلي لتفاوتات صغيرة في h .

ب] عندما تكون الأحوال مستقرة و h مساوية لـ 0.1 m ، هنالك عاصفة تتسبب في زيادة السريان الدخلي

باضطراد بمقدار $10^{-4} \text{ m}^3/\text{s}$ كل ثانية. أوجد معدل السريان فوق الهدار:

1] تحت الأحوال المستقرة.

2] بعد 20 دقيقة من بداية العاصفة .

$$\text{Ans} \cdot \left(\frac{Q_0}{Q_i} = \frac{1}{1 + \left(\frac{4000}{3\sqrt{h}} \right) D} , 0.158 \text{ m}^3/\text{s} , 0.1737 \text{ m}^3/\text{s} \right)$$

8] دفة توجيه باخرة يتم تشغيلها بواسطة مرحل هايدروليكي حيث يتدفق الزيت إلى داخل اسطوانة المرحل عبر

صمام بسيطرة في إزاحتها من موضع الإغلاق بواسطة عجلة القيادة .

العزم المسلط على الدفة يتناسب طردياً مع إزاحة الصمام بما يعادل 105 N.m لكل 1 mm إزاحة ، ومقاومة

الماء لدوران الدفة يتناسب طردياً مع سرعة دورانها ويساوي 675 N.m(rad/s) .

الصمام متصل بالدفة إلى جانب اتصاله بعجلة القيادة وإزاحته $(6.25\theta_i - 15\theta_0) \text{ mm}$ حيث θ_0 و θ_i

يرمزان لإزاحة عجلة القيادة والدفة على التوالي.

إذا تمَّ ازاحة عجلة القيادة فجأة بمقدار 90° أوجد ازاحة الدفة الاستقرارية والزمن لبلوغ الازاحة تسع أعشار الازاحة الاستقرارية .

Ans(0.2083π rad ، 0.988s)

9] حدافة تدار بواسطة محرك كهربائي ، يتم السيطرة في سرعتها بواسطة ضبط بوتنشيوميتر دخل باستخدام نظام سيطرة سرعة مغلق الحلقة ، عزم القصور الذاتي الضمني للحدافة والمحرك يكون $100kgm^2$ ، وخطأ سرعة مقداره $1 rad s^{-1}$ ينتج عزمًا على الحدافة مقداره $45N.m$. العزم الاحتكاكي يكون $5N.m$ عندما تكون سرعة الحدافة $1rad s^{-1}$.

بالنظام عند السكون ، فإنَّ ضبط البوتنشيوميتر الداخلي يزداد فجأة من صفر إلى $50rev/min$. اشتقَّ العلاقة بين سرعة الحدافة المتعاقبة والزمن ، أحسب خطأ سرعة الحالة المستقرة للحدافة .

Ans($\omega_o(t) = 1.5\pi(1 - e^{-0.5t})rads^{-1}$ ، $5rev/min$)

10] السريان الخرجي لسائل من وعاء قطره $0.5m$ يكون متناسباً مع علو الماء في الوعاء ، هنالك صمام كروي يتم تشغيله بمنسوب السائل يقوم بتنظيم السريان الداخلي إلى $0.125xm^3s^{-1}$ ، حيث x هو هبوط المنسوب أسفل قيمة مرغوبة مقدارها $1.5m$. إذا تم فتح صمام الإيقاف في ماسورة السريان الخرجي فجأة بحيث أن السريان الخرجي يتغير من صفر إلى $0.01hm^3s^{-1}$ ، حيث h هو المنسوب الفعلي للوعاء ، حدِّد: أ] قيمة الحالة المستقرة لمنسوب السائل في الخزان .

ب] الزمن المأخوذ لكي يهبط المنسوب في الخزان $8Cm$.

ج] القيم اللحظية للسريان الداخلي والسريان الخرجي ، بعد فتح الصمام بـ t ثانية .

Ans($1.388m$ ، $1.845s$ ، $0.0139(1 - e^{-0.6875t})$ ، $0.0139(1 + 0.079e^{-0.6875t})$)

5.4 استجابة العناصر ذات عامل أو دالة التأخر المركب:

(Response of Complex Lag Elements)

1. دالة الخطوة "Step Input" :

الشروط الأولية لدالة الخطوة :

$$\theta_i = 0, \quad \text{at } t < 0$$

$$\theta_i = k, \quad \text{at } t \geq 0$$

$$\theta_i = k = 1(\text{unit step}) \text{ (خطوة ذات وحدة)}$$

الصيغة القياسية لنظام ذو عامل تحويل أو انتقال مركب هي :

$$T.O = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

بالضرب عكسياً للمعادلة عاليه:

$$\theta_o + 2\zeta\tau D\theta_o + \tau^2 D^2\theta_o = \theta_i \rightarrow (1)$$

الحل الكامل للمعادلة التفاضلية عاليه:

$$\theta_o = P.I + C.F$$

الحالة المستقرة (P.I) "Steady State" :

$$\theta_o = \theta_i = k = 1$$

الحالة اللامستقرة أو الحالة العابرة "Transient State" (C.F) :

$$\theta_o = Re^{st}$$

$$\frac{d\theta_o}{dt} = D\theta_o = SRe^{st}$$

$$\frac{d^2\theta_o}{dt^2} = D^2\theta_o = S^2Re^{st}$$

$$Re^{st} + 2\zeta\tau SRe^{st} + \tau^2 S^2 Re^{st} = 0$$

$$Re^{st}(1 + 2\zeta\tau S + \tau^2 S^2) = 0$$

$$\tau^2 S^2 + 2\zeta\tau S + 1 = 0$$

$$S = \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a}$$

$$\begin{aligned} \therefore S &= \frac{-2\zeta\tau \pm \sqrt{4\zeta^2\tau^2 - 4\tau^2}}{2\tau^2} = \frac{-2\zeta\tau \pm \sqrt{4\tau^2(\zeta^2 - 1)}}{2\tau^2} \\ &= \frac{-2\zeta\tau \pm 2\tau\sqrt{\zeta^2 - 1}}{2\tau^2} = \frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau}\sqrt{\zeta^2 - 1} \end{aligned}$$

الحالة الأولى :

عندما $\zeta = 0$ (تردد حر أو غير مخمد)

$$S = \frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau}\sqrt{\zeta^2 - 1}$$

بالتعويض عن $\zeta = 0$

$$\therefore S = \pm \frac{1}{\tau}\sqrt{-1} = \pm j \frac{1}{\tau}$$

$$\therefore \theta_o = Re^{st} = Re^{\pm j \frac{t}{\tau}}$$

معلوم أن:

$$e^{j\theta} = \cos \theta + j \sin \theta \rightarrow (2)$$

و

$$e^{-j\theta} = \cos \theta - j \sin \theta \rightarrow (3)$$

بجمع المعادلتين (2) و (3) نتحصل على :

$$\cos \theta = \frac{e^{j\theta} + e^{-j\theta}}{2}$$

ويطرح المعادلة (3) من المعادلة (2) نحصل على :

$$j \sin \theta = \frac{e^{j\theta} - e^{-j\theta}}{2}$$

$$\therefore \theta_o = R \cos(\theta - \Psi) = R \cos\left(\frac{t}{\tau} - \Psi\right)$$

الحل الكامل: $\theta_o = P.I + C.F$

$$\therefore \theta_o = 1 + R \cos\left(\frac{t}{\tau} - \Psi\right) \rightarrow (4)$$

بتطبيق الشروط الحدودية :

عند $t = 0$ و $\theta_0 = 0$ للمعادلة (4)

$$0 = 1 + R \cos(-\Psi) = 1 + R \cos \Psi$$

$$R \cos \Psi = -1 \quad \therefore R = \frac{-1}{\cos \Psi}$$

عند $t = 0$ و $D\theta_0 = 0$ للمعادلة (4)

$$D\theta_0 = 0 + R \left[-\frac{1}{\tau} \sin \left(\frac{t}{\tau} - \Psi \right) \right] = 0$$

$$-\frac{R}{\tau} \sin(-\Psi) = 0$$

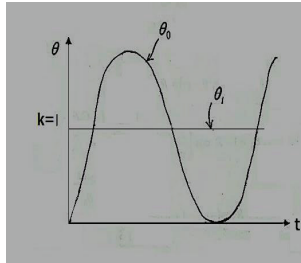
$$\therefore \frac{R}{\tau} \sin \Psi = 0 \quad \therefore \sin \Psi = 0$$

وبالتالي : $\Psi = \sin^{-1} 0 = 0$

$$\therefore R = \frac{-1}{\cos \Psi} = \frac{-1}{\cos 0} = \frac{-1}{1} = -1$$

$$\therefore \theta_0 = 1 - \cos \frac{t}{\tau} = 1 - \cos \omega_n t$$

بما أن $(\omega_n = \frac{1}{\tau})$



الحالة الثانية :

عندما $\zeta < 1$ (تردد ناقص المضاءلة) (*Under - Damped Oscillatory*)

$$s = \frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau} \sqrt{\zeta^2 - 1}$$

يمكن كتابتها بالصورة التالية:

$$S = \frac{-\zeta}{\tau} \pm j \frac{1}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2}$$

(C.F) الحالة اللامستقرة

$$\theta_o = R e^{st}$$

$$\theta_o = R e^{(-\frac{\zeta}{\tau} + j \frac{1}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2})t}$$

$$= R e^{\frac{-\zeta t}{\tau}} \cos\left(\frac{t}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2} - \Psi\right)$$

$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2} = \frac{1}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2} \text{ المخدم ،}$$

$$\therefore \theta_o = R e^{\frac{-\zeta t}{\tau}} \cos(\omega_d t - \Psi)$$

$$\text{الكامل الحل ، } \theta_o = P.D + C.F$$

$$\theta_o = 1 + R e^{\frac{-\zeta t}{\tau}} \cos(\omega_d t - \Psi)$$

بتطبيق الشروط الحدودية:

$$\theta_o = 0 \text{ و } t = 0 \text{ عند}$$

تصبح المعادلة عالية كالتالي :

$$0 = 1 + R \cos(-\Psi)$$

$$0 = 1 + R \cos \Psi$$

$$R \cos \Psi = -1 \quad \therefore R = \frac{-1}{\cos \Psi}$$

$$D\theta_o = 0 \text{ و } t = 0 \text{ عند}$$

$$\therefore D\theta_o = 0 + R \left[e^{\frac{-\zeta t}{\tau}} \times -\omega_d \sin(\omega_d t - \Psi) + \cos(\omega_d t - \Psi) \times \frac{-\zeta}{\tau} e^{\frac{-\zeta t}{\tau}} \right]$$

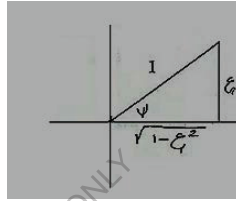
$$0 = R \left[-\omega_d \sin(-\Psi) - \frac{\zeta}{\tau} \cos(-\Psi) \right]$$

$$0 = \omega_d \sin \Psi - \frac{\zeta}{\tau} \cos \Psi$$

$$\omega_d \sin \Psi = \frac{\zeta}{\tau} \cos \Psi$$

$$\frac{\sin \Psi}{\cos \Psi} = \tan \Psi = \frac{\zeta}{\tau \omega_d} = \frac{\omega_n \zeta}{\omega_d} = \frac{\omega_n \zeta}{\omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}}$$

$$= \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}}$$

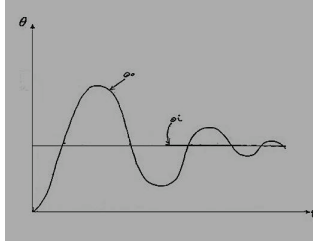


$$\tan \Psi = \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}} \therefore \Psi = \sin^{-1} \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}}$$

$$\cos \Psi = \frac{\sqrt{1 - \zeta^2}}{1} = \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$R = \frac{-1}{\cos \Psi} = \frac{-1}{\sqrt{1 - \zeta^2}} \quad \text{لكن}$$

$$\therefore \theta_o = 1 - \frac{1}{\sqrt{1 - \zeta^2}} e^{-\frac{\zeta t}{\tau}} \cos \left(\frac{t}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2} - \tan^{-1} \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}} \right)$$



تردد ناقص الإخماد (Under- Damped Oscillatory)

الحالة الثالثة:

عندما $\zeta = 1$ (تردد حرج الإخماد) (Critically Damped Frequency)

$$s = \frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau} \sqrt{\zeta^2 - 1}$$

$$S = \frac{-1}{\tau}$$

الحالة اللامستقرة (C.F) :

$$\theta_o = Re^{st} = Re^{\frac{-t}{\tau}}$$

$$\theta_o = 1 + Re^{\frac{-t}{\tau}}$$

الحل الكامل:

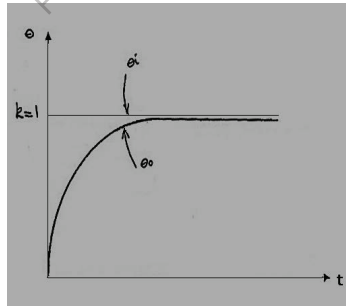
الشروط الحدودية :

$$\theta_o = 0 \text{ و } t = 0$$

$$\theta_o = 1 + Re^{\frac{-t}{\tau}}$$

$$0 = 1 + R \quad \therefore R = -1$$

$$\therefore \theta_o = 1 + e^{\frac{-t}{\tau}} = 1 - e^{-\omega_n t}$$



اهتزاز حرج المضاءلة غير متأرجح

Critically Damped Vibration (Non-Oscillatory)

الحالة الرابعة:

عندما $\zeta > 1$ (تردد زائد المضاءلة) (over-damped frequency)

$$S = \frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau} \sqrt{\zeta^2 - 1}$$

الحالة غير المستقرة (C.F):

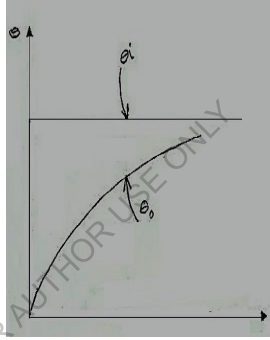
$$\theta_o = Re^{st} = Re^{\left(\frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau} \sqrt{\zeta^2 - 1}\right)t}$$

الحل الكامل :

$$\theta_o = P.I + C.F$$

$$\theta_o = 1 + Re^{\left(\frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau} \sqrt{\zeta^2 - 1}\right)t}$$

$$\theta_o = 1 + Re^{\frac{-\zeta}{\tau}t} \left[e^{\pm \frac{t}{\tau} \sqrt{\zeta^2 - 1}} \right]$$



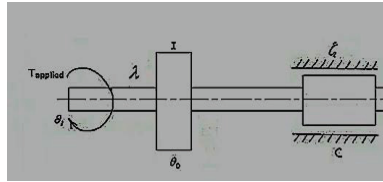
اهتزاز زائد المضاءلة (غير متأرجح)

Over Damped Vibration (Non-Oscillatory)

5.5 أمثلة محلولة في عناصر التأخر المركب:

[1] حدافة تُدار بواسطة محرك كهربائي يتم السيطرة فيها أوتوماتيكياً لتتبع حركة العجلة اليدوية. عزم القصور الذاتي الضمني للحدافة يكون 150 kgm^2 وعزم المحرك المطبق عليها يكون 2400 N.m لكل rad من عدم المحاذاة بين الحدافة والعجلة اليدوية. الاحتكاك اللزج يكون مكافئاً لعزم مقداره $600 \text{ N.m rad}^{-1} \text{ s}$ اذ تم تدوير العجلة اليدوية فجأة خلال 60° عندما يكون النظام في حالة سكون ، حدّد تعبيراً للوضع الزاوي للحدافة بالنسبة للزمن.

الحل:



عزم القصور الذاتي ، $I = 150 \text{ kgm}^2$ ، $\lambda = 2400 \text{ N.m/rad}$

معامل الاحتكاك اللزج ، $C = 600 \text{ N.ms/rad}$

ازاحة العجلة اليدوية ، $\theta_i = 60^\circ = \frac{60 \times \pi}{180} = \frac{\pi}{3} \text{ rad}$

$$\theta_o(t) = ?$$

معادلة الحركة :

$$\lambda(\theta_i - \theta_o) - C\dot{\theta}_o = I\ddot{\theta}_o$$

$$\lambda\theta_i - \lambda\theta_o - C\dot{\theta}_o = I\ddot{\theta}_o$$

$$\lambda\theta_i = \lambda\theta_o + C\dot{\theta}_o + I\ddot{\theta}_o$$

$$T.O = \frac{\lambda}{\lambda + C\tau + I\tau^2}$$

بقسمة البسط والمقام $\div \lambda$:

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1 + \frac{C}{\lambda}\tau + \frac{I}{\lambda}\tau^2}$$

والذي هو مناظر للصورة القياسية للتأخر المركب ،

$$\frac{1}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

$$\therefore 2\zeta\tau = \frac{C}{\lambda} , \quad 2\zeta\tau = \frac{600}{2400} = 0.25 \rightarrow (1)$$

$$\text{وأيضاً ، } \tau^2 = \frac{I}{\lambda} = \frac{150}{2400} , \quad \therefore \tau = \sqrt{\frac{150}{2400}} = 0.25 \text{ sec} \rightarrow (2)$$

بتعويض قيمة τ من المعادلة (2) في المعادلة (1) ،

$$2 \times 0.25\zeta = 0,25$$

$$\therefore \zeta = \frac{0.25}{0.5} = 0.5$$

بما ان $\zeta < 1$ فإن التردد (الاهتزاز) يكون ناقص المضاءة

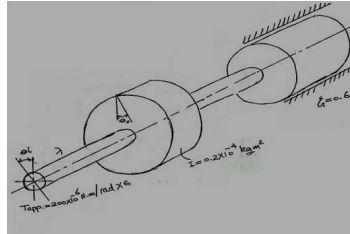
$$\theta_o = \theta_i \left(1 + Re \frac{-\zeta t}{\tau} \cos(\omega_d t - \Psi) \right)$$

$$\theta_o = \frac{\pi}{3} \left(1 - \frac{1}{\sqrt{1-\zeta^2}} e^{-\frac{\zeta t}{\tau}} \cos \left(\frac{t}{\tau} \sqrt{1-\zeta^2} - \tan^{-1} \frac{\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}} \right) \right)$$

$$\theta_o = \frac{\pi}{3} \left(1 - \frac{1}{\sqrt{1-0.5^2}} e^{(-0.5/0.25)t} \cos \left(\frac{t}{0.25} \sqrt{1-0.5^2} - \tan^{-1} \frac{0.5}{\sqrt{1-0.5^2}} \right) \right)$$

$$\therefore \theta_o = \frac{\pi}{3} [1 - 1.155e^{-2t} \cos(3.46t - 0.58)]$$

[2] في جهاز سيطرة من على البعد نجد أن الحمل عند الخرج لديه عزم قصور ذاتي مقداره $0.2kg \text{ Cm}^2$ ومعامل المضاءة يساوي 0.6 من معامل المضاءة الحرج . يعطي المحرك عزمًا مقداره $200\mu N.m/rad$ مضروباً في الخطأ . إذا تعرض عمود الخرج إلى تشويش في شكل إزاحة مفاجئة من موضع الاتزان . أحسب القيمة المثوية القسوى للمجاوزة لعمود الخرج عند محاولته للرجوع إلى وضع الاتزان والزمن بعد هذا التشويش عندما يصل إلى قيمته القسوى .



معادلة الحركة:

$$\lambda(\theta_i - \theta_o) - C\theta_o^0 = I\theta_o^{00}$$

$$\lambda\theta_i - \lambda\theta_o - CD\theta_o = ID^2\theta_o$$

$$\begin{aligned}\lambda\theta_i &= \lambda\theta_o + CD\theta_o + ID^2\theta_o \\ &= \theta_o\{\lambda + CD + ID^2\}\end{aligned}$$

$$T.O = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{\lambda}{\lambda + CD + ID^2} = \frac{1}{1 + \frac{C}{\lambda}D + \frac{I}{\lambda}D^2} = \frac{1}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

الاستجابة لهذا النظام هي استجابة تأخر مركب .

بالتناظر بين عامل التحويل المعطى بالمسألة وعامل التحويل القياسي لنظم التأخر المركب نحصل على :

$$2\zeta\tau = \frac{C}{\lambda}$$

من معطيات المسألة:

$$\lambda = \frac{c}{c_c}, C = 0.6C_c \therefore \zeta = 0.6$$

$$\lambda = 200 \times 10^{-6} N.m/rad$$

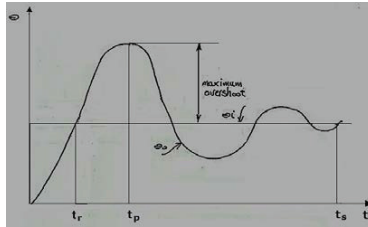
$$2 \times 0.6\tau = \frac{C}{200 \times 10^{-6}} \rightarrow (1)$$

$$\tau^2 = \frac{I}{\lambda} \therefore \tau = \sqrt{\frac{I}{\lambda}} = \sqrt{\frac{0.2 \times 10^{-4}}{200 \times 10^{-6}}} = 0.316 \text{sec/rad}$$

$$\therefore \omega_n = \frac{1}{\tau} = \frac{1}{0.316} = 3.165 \text{rad/s}$$

الحل الكامل لاستجابة دالة الخطوة:

$$\theta_o = 1 - \frac{1}{\sqrt{1-\zeta^2}} e^{-\frac{\zeta}{\tau}t} \cos\left(\frac{t}{\tau}\sqrt{1-\zeta^2} - \tan^{-1}\frac{\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}\right)$$



زمن الصعود (**Rise time**) (t_r): هو الزمن الذي تصل فيه الاستجابة للمرة الأولى إلى قيمتها النهائية المستقرة.

الزمن الأقصى (**Peak time**) (t_p): هو الزمن الذي تصل فيه الاستجابة إلى قيمتها القصوى.

زمن الضبط أو الاستقرار (**Settling time**) (t_s): هو الزمن المطلوب قبل ان تتأرجح الاستجابة أقل من (2% إلى 5%) من قيمتها النهائية المستقرة.

$$t_p = \frac{\theta}{\omega_d} = \frac{\pi}{\omega_d} = \frac{\pi}{\omega_n \sqrt{1-\zeta^2}}$$

$$\therefore t_p = \frac{\pi}{3.165 \sqrt{1-0.6^2}} = 1.241 \text{ seconds}$$

$$\theta_o = 1 - \frac{1}{\sqrt{1-\zeta^2}} e^{-\frac{\zeta}{\tau} t} \cos \left(\frac{t}{\tau} \sqrt{1-\zeta^2} \tan^{-1} \frac{\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}} \right)$$

$$\theta_o = 1 - \frac{1}{\sqrt{1-0.6^2}} e^{-\frac{0.6}{0.316} \times 1.241} \cos \left[\left(\frac{1.241}{0.316} \sqrt{1-0.6^2} - \tan^{-1} \frac{0.6}{\sqrt{1-0.6^2}} \times \frac{\pi}{180} \right) \times \frac{180}{\pi} \right]$$

$$\therefore \theta_o = 1 + 0.0948 = 1.0948 \text{ rad}$$

$$\text{المجاورة القصوى المئوية} = 1 - 0.0948 = 1.0948 \text{ rad}$$

$$P.O = \frac{0.0948}{1} \times 100\% = 9.48\%$$

أيضاً يمكن حساب المجاورة القصوى المئوية كالاتي :

$$P.O = 100 e^{-\zeta \pi / \sqrt{1-\zeta^2}}$$

$$\therefore P.O = 100 e^{-0.6 \pi / \sqrt{1-0.6^2}} = 9.48\%$$

أو يمكن حسابها كما يلي :

$$P.O = 100 e^{-\frac{\zeta}{\tau} t} = 100 e^{-\frac{0.6}{0.316} \times 1.241} = 9.48\%$$

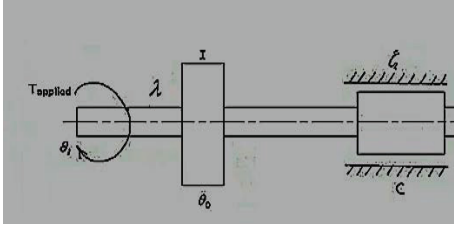
[3] منظومة مؤازرة للسيطرة في وضع كتلة دوّارة يتم استقرارها إلى حد ما بواسطة مضاعلة احتكاك لزجة تساوي

ثلاث أرباع المضاعلة الحرجة المطلوبة . إذا كانت قيمة التردد الطبيعي الحر (غير المخمد) للمنظومة هي

.12 HZ

اشتق تعبيراً لخرج المنظومة إذا تمَّ تحريك مسيطرة الدخل فجأة إلى وضع جديد من السكون ومنه أوجد المجاوزة القصوى المئوية للاستجابة.

الحل:



معطيات المسألة :

$$c = 0.75c_c$$

$$\therefore \frac{c}{c_c} \zeta = 0.75$$

$$\omega_n = 12\text{HZ} = \frac{12\text{cycles}}{\text{sec}} = 12 \times 2\pi = 75.4\text{rad/s}$$

$$\tau = \frac{1}{\omega_n} = 0.01326 \text{ sec}$$

معادلة الحركة:

$$\lambda(\theta_i - \theta_o) - C\theta_o^0 = I\theta_o^0$$

$$\lambda(\theta_i - \theta_o) - CD\theta_o^0 = ID\theta_o^0$$

$$\lambda\theta_i - \lambda\theta_o - CD\theta_o^0 = ID^2\theta_o^0$$

$$= \theta_o[\lambda + CD + ID^2]$$

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{\lambda}{\lambda + CD + ID^2} = \frac{1}{1 + \frac{C}{\lambda}D + \frac{I}{\lambda}D^2}$$

والتي تكون منازرة للصيغة القياسية لنظام تأخر مركب $\frac{1}{1+2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$

بما أن $\zeta < 1$ فإن التردد يكون ناقص المضاءلة (Under damped) لدالة خطوة.

دخول الخطوة:

$$\theta_i = k \quad , \quad \text{at } t \geq 0$$

$$\theta_i = 0 \quad , \quad \text{at } t < 0$$

$$k = 1$$

لوحة خطوة (Unit step)

$$\therefore \theta_i = k = 1$$

الحالة المستقرة (P.I):

$$\theta_o = \theta_i = k = 1$$

الحالة غير المستقرة (C.F):

$$\theta_o = Re^{st}$$

$$D\theta_o = SR e^{st}$$

$$D^2\theta_o = S^2 Re^{st}$$

$$Re^{st} + 2\zeta\tau SR e^{st} + \tau^2 S^2 Re^{st} = 0$$

$$Re^{st}\{1 + 2\zeta\tau S + \tau^2 S^2\} = 0$$

$$\therefore \tau^2 S^2 + 2\zeta\tau S + 1 = 0$$

$$S = \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a} = \frac{-2\zeta\tau \pm \sqrt{4\zeta^2\tau^2 - 4\tau^2}}{2\tau^2}$$

$$\frac{-2\zeta\tau \pm \sqrt{4\tau^2 - (\zeta^2 - 1)}}{2\tau^2}$$

$$\frac{-2\zeta\tau \pm 2\tau\sqrt{\zeta^2 - 1}}{2\tau^2}$$

$$\therefore S = \frac{-\zeta}{\tau} \pm \frac{1}{\tau}\sqrt{\zeta^2 - 1}$$

عندما $\zeta < 1$

$$s = \frac{-\zeta}{\tau} \pm j\frac{1}{\tau}\sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$\theta_o = Re^{st} = Re^{\left(\frac{-\zeta}{\tau} \pm j\frac{1}{\tau}\sqrt{1-\zeta^2}\right)t}$$

$$\theta_o = Re^{\frac{-\zeta}{\tau}t} \cos(\omega_d t - \Psi)$$

الحل الكامل:

$$\theta_o = P.I + C.F$$

$$\therefore \theta_o = 1 + Re^{\frac{-\zeta}{\tau}t} \cos(\omega_d t - \Psi)$$

الشروط الأولية (Initial conditions) :

$$\text{عند } t = 0, \theta_o = 0$$

$$0 = 1 + R \cos(-\Psi)$$

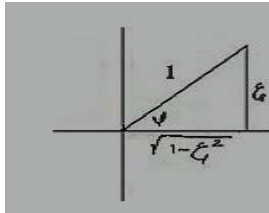
$$0 = 1 + R \cos \Psi \quad \therefore R \cos \Psi = -1$$

$$\therefore R = \frac{-1}{\cos \Psi}$$

$$\text{عند } t = 0, D\theta_o = 0$$

$$D\theta_o = 0 + Re^{\frac{-\zeta}{\tau}t} \times -\omega_d \sin(\omega_d t - \Psi) + \cos(\omega_d t - \Psi) \times \frac{-\zeta}{\tau} Re^{\frac{-\zeta}{\tau}t}$$

$$D\theta_o = -\omega_d Re^{\frac{-\zeta}{\tau}t} \sin(\omega_d t - \Psi) - \frac{\zeta}{\tau} e^{\frac{-\zeta}{\tau}t} \cos(\omega_d t - \Psi)$$



$$0 = -\omega_d R \sin(-\Psi) - \frac{\zeta}{\tau} R \cos(-\Psi)$$

$$0 = \omega_d R \sin \Psi - \frac{\zeta}{\tau} R \cos \Psi$$

$$\omega_d R \sin \Psi = \frac{\zeta}{\tau} R \cos \Psi$$

$$\frac{\sin \Psi}{\cos \Psi} = \tan \Psi = \frac{\zeta}{\tau \omega_d} = \frac{\zeta}{\frac{1}{\omega_n} \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}} = \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}}$$

$$\Psi = \tan^{-1} \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}}$$

$$\cos \Psi = \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$\therefore R = \frac{-1}{\cos \Psi} = \frac{-1}{\sqrt{1 - \zeta^2}}$$

$$\theta_o = 1 - \frac{1}{\sqrt{1 - \zeta^2}} e^{-\frac{\zeta}{\tau} t} \cos \left(\frac{t}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2} - \tan^{-1} \frac{\zeta}{\sqrt{1 - \zeta^2}} \right) \quad \text{الحل الكامل:}$$

$$\text{الزمن الأقصى} \quad t_p = \frac{\theta}{\omega_d} = \frac{\pi}{\omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}} = \frac{\pi}{75.4 \sqrt{1 - 0.75^2}} = 0.063s$$

$$\text{المجازة القصوى} \quad \theta_o = 100 e^{-\frac{\zeta \pi}{\sqrt{1 - \zeta^2}}}$$

$$= 100 e^{-\frac{0.75 \pi}{\sqrt{1 - 0.75^2}}} = 2.84\%$$

$$\theta_o = 1 - \frac{1}{1 - 0.75^2} e^{-\frac{0.75}{0.01326} \times 0.063} \cos \left(\left(\frac{0.063}{0.01326} \sqrt{1 - 0.75^2} - \left(\tan^{-1} \frac{0.75}{\sqrt{1 - 0.75}} \right) \times \frac{\pi}{180} \right) \times \frac{180}{\pi} \right)$$

$$\theta_o = 1 + 0.0284 = 1.0284 \text{ rad}$$

$$\text{المجازة القصوى} = 1.0284 - 1 = 0.0284$$

$$\text{المجازة القصوى المئوية} \quad P.O = 0.0284 \times 100 - 2.84\%$$

4] منظومة سيطرة في الوضع تسيطرة في الإزاحة الزاوية للحمولة بتسليط عزم يتناسب طردياً مع الخطأ (أي

الفرق بين الدخل والخرج). عزم القصور الذاتي للحمولة 340 kgm^2 ومعامل التخميد يساوي 8000 N.m/

(rad/s) عندما يكون الدخل 10 deg/s . الخطأ المستقر يساوي 0.25° ، أوجد:

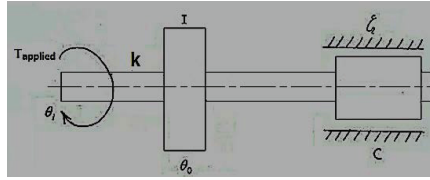
أ] ثابت السيطرة k .

ب] نسبة التخميد.

ج] التردد الطبيعي المخمد.

د] التردد الطبيعي الغير مخمد.

الحل :



معادلة الحركة:

$$k(\theta_i - \theta_o) - CD\theta_o = ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i - k\theta_o - CD\theta_o = ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i = k\theta_o + CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i = \theta_o[k + CD + ID^2]$$

$$T.O \text{ عامل التحويل او الانتقال } = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{k}{k + CD + ID^2}$$

بقسمة البسط والمقام %k نحصل على :

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1 + \frac{C}{K}D + \frac{I}{K}D^2}$$

والذي هو منظر للصيغة القياسية للتأخر المركب $\frac{1}{1+2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$

معطيات المسألة:

$$C = 8000N \cdot \frac{m}{\left(\frac{rad}{s}\right)}, I = 340kgm^2$$

$$\omega_i = 10^\circ/s = \frac{10^\circ \times \pi}{180} = 0.1745rad/s$$

$$\text{خطأ الحالة المستقرة} \epsilon_{ss} = 0.25^\circ = 0.25 \times \frac{\pi}{180} = 0.00436rad$$

استجابة لدخل انحدار

$$\theta_i = \omega t$$

الحالة المستقرة (P.I):

$$D\theta_o = \omega$$

$$D^2\theta_o = 0$$

$$\theta_o + 2\zeta\tau D\theta_o + \tau^2 D^2\theta_o = \theta_i$$

$$\omega t + Q + 2\zeta\tau\omega + 0 = \omega t$$

$$\therefore Q = -2\zeta\tau\omega$$

استجابة الحالة المستقرة ، $\theta_o = \omega t - 2\zeta\tau\omega$

$$\theta_i = \omega t$$

$$\text{خطأ الحالة المستقرة} \epsilon_{ss} = \theta_i - \theta_o = \omega t - \omega t + 2\zeta\tau\omega = 0.0043$$

$$\epsilon_{ss} = 0.00436 = 2\zeta\tau\omega$$

$$\omega = 0.1745 \text{ rad/s} \quad \text{لكن}$$

$$\therefore 0.00436 = 2\zeta\tau \times 0.1745$$

$$\therefore 2\zeta\tau = \frac{0.00436}{0.1745} = 0.025 \rightarrow (1)$$

أ] ثابت السيطرة k:

$$k = \frac{C}{2\zeta\tau} = \frac{8000}{0.025} = 320,000 \text{ N.m/rad}$$

$$= 320 \text{ KN.m/rad}$$

ب] نسبة التخميد ζ :

$$\tau^2 = \frac{I}{K} \quad \therefore \tau = \sqrt{\frac{I}{K}} = \sqrt{\frac{340}{320 \times 10^3}} = 0.0326 \text{ s/rad}$$

$$2\zeta \times 0.0326 = \frac{8000}{320 \times 10^3}$$

$$\therefore \zeta = \frac{8000}{2 \times 0.0326 \times 320 \times 10^3} = 0.383$$

ج] التردد الطبيعي المخمد ω_d :

$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$\omega_n = \frac{1}{\tau} = \frac{1}{0.0326} = 30.7 \text{ rad/s}$$

$$\therefore \omega_d = 30.7 \sqrt{1 - 0.383^2} = 28.36 \text{ rad/s}$$

د] التردد الطبيعي غير المخمد ω_n :

$$\omega_n = 30.7 \text{ rad/s}$$

5] كتلة قاعدة مدفع مضاد للطائرات 7.5 Mg ونصف القطر التويمي حول محور دورانها 0.76 m ، يستخدم جهاز سيطرة طردي زائد تفاضل الخطأ للإزاحة الزاوية للمدفع من بعد . معامل التخميد حول محور المدفع $10.9 \text{ KN.m/(rad/s)}$ ، عند تحريك المدفع بسرعة قصوى مقدارها 25 rev/min يجب ألا يزيد التخلف عن 2° ونسبة التخميد تساوي 0.5 ، أوجد:

أ] ثابت السيطرة الطردي وثابت سيطرة تفاضل الخطأ.

ب] زمن الدورة عند تسليط دخل مفاجئ .

ج] قدرة محرك المؤازرة عند تحريك الحمولة بالسرعة القصوى.

الحل:

$k_G = 0.76 \text{ m}$ ، $m = 7.5 \times 10^3 \text{ kg}$ ، نصف قطر الحركة التويمي أو نصف قطر عزم القصور الذاتي .

$$I = m k_G^2 = 7.5 \times 10^3 \times 0.76^2 = 4332 \text{ kgm}^2$$

$$C = 10.9 \times 10^3 \text{ N.m/(rad/s)}$$

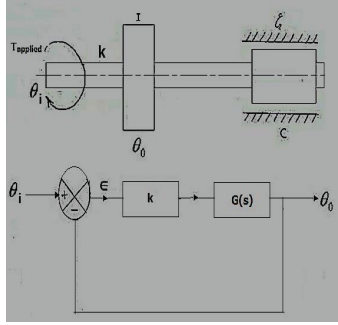
$$N_{max} = 25 \text{ rev/min}$$

$$\omega_{max} = \frac{25 \times 2\pi}{60} = 2.618 \text{ rad/s}$$

$$\epsilon_{ss} = \frac{2^\circ \times \pi}{180} = 0.035 \text{ rad}$$

$\zeta = 0.5$ ، نسبة التخميد

أ] ثابت السيطرة k وثابت سيطرة تفاضل الخطأ k_1



الاستجابة لدخل انحدار ،

$$\theta_i = \omega t$$

الحالة المستقرة (P.I):

$$\theta_o = \omega t + Q$$

$$D\theta_o = \omega$$

$$D^2\theta_o = 0$$

معادلة الحركة :

$$k(\theta_i - \theta_o) - CD\theta_o = ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i - k\theta_o - CD\theta_o = ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i = k\theta_o + CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$= \theta_o[k + CD + ID^2]$$

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{k}{k + CD + ID^2}$$

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1}{1 + \frac{C}{K}D + \frac{I}{K}D^2}$$

والتي هي منازرة للصيغة القياسية للتأخر المركب $\frac{1}{1+2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$

$$\theta_o + \frac{c}{k} D\theta_o + \frac{1}{k} D^2\theta_o = \theta_i$$

$$\omega t + Q + \frac{c}{k}\omega + \frac{I}{k} \times 0 = \omega t$$

$$\omega t + Q + \frac{c}{k}\omega = \omega t$$

$$\therefore Q = -\frac{c}{k}\omega$$

$$\theta_o = \omega t + Q \text{ لكن}$$

$$\therefore \theta_o \omega t - \frac{c}{k}\omega$$

$$\theta_i = \omega t$$

$$\epsilon_{SS} = \theta_i - \theta_o \text{ ، خطأ في الحالة المستقرة}$$

$$\epsilon_{SS} = \omega t - \left(\omega t - \frac{c}{k}\omega \right)$$

$$\therefore \epsilon_{SS} = \omega t - \omega t + \frac{c}{k}\omega = \frac{c}{k}\omega$$

بتناظر دالة الانتقال مع الصورة القياسية للتأخر المركب ،

$$\frac{c}{k} = 2\zeta\tau \rightarrow (1)$$

$$\frac{I}{k} = \tau^2 \rightarrow (2)$$

$$\text{وبما أن } \epsilon_{SS} = \frac{c}{K}\omega \rightarrow (3)$$

بالتعويض في المعادلة (3):

$$0.035 = \frac{10.9 \times 10^3}{k} \times 2.618$$

$$\therefore k = \frac{10.9 \times 10^3 \times 2.618}{0.035} = 815320 N.m/rad$$

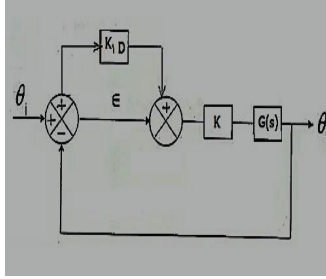
$$= 815.32 KN.m/rad$$

من المعادلة (2)

$$\frac{I}{k} = \tau^2 \quad , \quad \frac{4332}{815.32 \times 10^3} = \tau^2$$

$$\therefore \tau = 0.0729 \text{sec/rad}$$

بإضافة المشتقة التفاضلية الأولى للخطأ ،



معادلة الحركة:

$$k(\epsilon + k_1 D \epsilon) = CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$\epsilon = \theta_i - \theta_o$$

$$k[(\theta_i - \theta_o) + k_1 D(\theta_i - \theta_o)] = CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i - k\theta_o + kk_1 D\theta_i - kk_1 D\theta_o = CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i + kk_1 D\theta_i = k\theta_o + kk_1 D\theta_o + CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i(1 + k_1 D) = \theta_o[k + kk_1 D + CD + ID^2]$$

$$k\theta_i(1 + k_1 D) = k\theta_o \left[1 + k_1 D + \frac{C}{K} D + \frac{I}{K} D^2 \right]$$

$$T.O = \frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1 + k_1 D}{1 + \left(k_1 + \frac{C}{K}\right) D + \frac{I}{K} D^2}$$

$$\frac{\theta_o}{\theta_i} = \frac{1 + k_1 D}{1 + \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) D + \frac{I}{K} D^2} \rightarrow (3)$$

والتي هي منازرة للصيغة القياسية:

$$\frac{1}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

$$\theta_o + \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) D\theta_o + \frac{I}{K} D^2\theta_o = \theta_i + k_1 D\theta_i$$

الاستجابة لدخل الانحدار:

$$\theta_i = \omega t$$

$$D\theta_i = \omega$$

الحالة المستقرة (P.1) :

$$\theta_o = \omega t + Q$$

$$D\theta_o = \omega$$

$$D^2\theta_o = 0$$

$$\omega t + Q + \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) \omega + 0 = \omega t + k_1 \omega$$

$$Q = k_1 \omega - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) \omega = \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) \right] \omega$$

$$\theta_o = \omega t + \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) \right] \omega$$

$$\epsilon_{ss} = \theta_i - \theta_o$$

$$\epsilon_{ss} = \omega t - \omega t - \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) \right] \omega$$

$$\epsilon_{ss} = - \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) \right] \omega = \left[\frac{kk_1 + c}{k} - k_1 \right] \omega$$

من المعادلة (3) ،

$$\frac{kk_1 + c}{k} = 2\zeta\tau \rightarrow (4)$$

$$\frac{I}{K} = \tau^2 \rightarrow (5)$$

من المعادلة (4) ،

$$\frac{815.32 \times 10^3 k_1 + 10.9 \times 10^3}{815.32 \times 10^3} = 2 \times 0.5 \times 0.0729$$

$$\Rightarrow \therefore k_1 = 0.0595 \text{sec}$$

ب) زمن الدورة عند تسليط دخل مفاجئ :

$$\text{زمن الدورة} , t_p = \frac{2\pi}{\omega_d}$$

$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$= \frac{1}{\tau} \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$\therefore \omega_d = \frac{1}{0.0729} \sqrt{1 - 0.5^2} = 11.88 \text{ rad/s}$$

$$\therefore t_p = \frac{2\pi}{11.88} = 0.529 \text{ sec}$$

ج) قدرة محرك المؤازرة عند تحريك الحمولة بالسرعة القصوى :

$$\text{القدرة} , P = T\omega$$

$$\text{العزم} , T = C\omega$$

$$\therefore P = C\omega^2 = 10.9 \times 10^3 \times 2.618^2 = 74707.8W \\ = 74.71KW$$

6] مدفع مضاد للطائرات له كتلة تساوي 7500kg ونصف قطر تدويري حول محور دورانه 0.75m وآلية السيطرة في الحركة الزاوية للمدفع تُسَلِّط عزمًا يتناسب طردياً مع الخطأ وتفاضل الخطأ بين الدخل والخرج . كما يتعرض المدفع لتخميد لزوج في محوره معاملته 10 KN.m(rad/s) إذا كان المطلوب عند تحريك المدفع بسرعة الدوران القصوى التي تساوي 25rev/min أن لا يتجاوز تخلف الخرج 2° عن الدخل. أوجد مبتدئاً من الأسس الأولية ثابت الخطأ k وثابت تفاضل الخطأ k₁.

الحل:

مدفع مضاد للطائرات ،

$$m = 7500kg , k_G = 0.75m$$

$$I = mk_G^2 = 7500 \times 0.75^2 = 4218.75 \text{kgm}^2$$

$$T\alpha \in +D\epsilon$$

$$C = 10 \text{KN.m/(rad/s)}$$

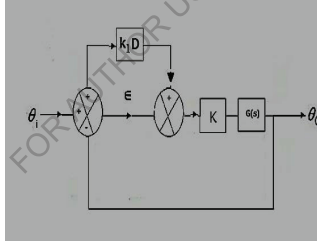
$$N_{\max} = 25 \text{rev/min}$$

$$\therefore \omega_{\max} = \frac{25 \times 2\pi}{60} = 2.618 \text{rad/s}$$

$$\epsilon_{ss} = 2^\circ = \frac{2^\circ \times \pi}{180} = 0.035 \text{rad}$$

k ثابت الخطأ =?

k_1 ثابت تفاضل الخطأ =?



معادلة الحركة :

$$k(\epsilon + k_1 D \epsilon) = CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$\epsilon = \theta_i - \theta_o$$

$$k[(\theta_i - \theta_o) + k_1 D(\theta_i - \theta_o)] = CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i - k\theta_o + k k_1 D\theta_i - k k_1 D\theta_o = CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i + k k_1 D\theta_i = k\theta_o + k k_1 D\theta_o + CD\theta_o + ID^2\theta_o$$

$$k\theta_i(1 + k_1 D) = \theta_o[k + k k_1 D + CD + ID^2]$$

$$k\theta_i(1 + k_1D) = k\theta_0 \left[1 + k_1D + \frac{C}{k}D + \frac{I}{k}D^2 \right]$$

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = \frac{1 + k_1D}{1 + \left(k_1 + \frac{C}{k}\right)D + \frac{I}{k}D^2} \rightarrow (1)$$

بضرب المعادلة (1) عكسياً نحصل على:

$$\theta_0 + \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)D\theta_0 + \frac{I}{k}D^2\theta_0 = \theta_i + k_1D\theta_i \rightarrow (2)$$

الاستجابة لدخل انحدار:

$$\theta_i = \omega t$$

$$D\theta_i = \omega$$

الحالة المستقرة (P.I):

$$\theta_0 = \omega t + Q$$

$$D\theta_0 = \omega$$

$$D^2\theta_0 = 0$$

بالتعويض في المعادلة (2):

$$\omega t + Q + \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)\omega + 0 = \omega t + k_1\omega$$

$$Q = k_1\omega - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)\omega = \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)\right]\omega$$

$$\therefore \theta_0 = \omega t + \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)\right]\omega$$

$$\epsilon_{ss} = \theta_i - \theta_0$$

$$\epsilon_{ss} = \omega t - \omega t - \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)\right]\omega$$

$$\epsilon_{ss} = - \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right)\right]\omega = \left[\frac{kk_1 + c}{k} - k_1\right]\omega \rightarrow (3)$$

من المعادلة (1) وبالتناظر مع الصيغة القياسية التي هي:

$$\frac{1}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

$$\frac{kk_1 + c}{k} = 2\zeta\tau \rightarrow (4)$$

$$\frac{1}{K} = \tau^2 \rightarrow (5)$$

من المعادلة (3) :

$$0.035 = \left[\frac{kk_1 + 10 \times 10^3}{k} - k_1 \right] \times 2.618$$

$$0.01337 = \frac{kk_1 + 10 \times 10^3 - kk_1}{k}$$

$$0.01337 = \frac{10 \times 10^3}{k}$$

$$\begin{aligned} \therefore k &= \frac{10 \times 10^3}{0.01337} = 747943.16 \text{ N.m/rad} \\ &= 748 \text{ KN.m/rad} \end{aligned}$$

من المعادلة (5) :

$$\tau = \sqrt{\frac{I}{K}} = \sqrt{\frac{4218.75}{748 \times 10^3}} = 0.0751 \text{ sec/rad}$$

$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$2.618 = \frac{1}{0.075} \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$\Rightarrow \zeta = 0.98$$

من المعادلة (4) :

$$\frac{748 \times 10^3 k_1 + 10 \times 10^3}{748 \times 10^3} = 2 \times 0.98 \times 0.0751$$

$$\therefore k_1 = 0.134 \text{ sec}$$

[7] أوجد المعادلة المميزة لآلية سيطرة في توجيه هوائي رادار باعتبار الحمولة عزم القصور الذاتي لبرج الهوائي

مع تخميد لزج في كراسي البرج ، والعزم المسلط على الحمولة لتصحيح الوضع يتناسب طردياً مع الفرق بين

الوضع الزاوي المرغوب والفعلي. ما هو أثر إضافة تفاضل الفرق. عزم القصور الذاتي للحمولة 0.2 kgm^2

ومعامل التخميد $7N.m/(rad/s)$ وعزم التصحيح يُوفَّر بواسطة محرك كهربائي عزم قصور دواره $12 \times$

$10^{-6}kgm^2$ وصندوق التروس بين المحرك والحمولة يُخفِّض السرعة بنسبة 1:100 ، أوجد الآتي :

أ] عزم المحرك لكل درجة زاوية فرق بين المرغوب والفعلي إذا كان التخلف الإستقراري المسموح 0.25° عند دوران الحملوة بسرعة $30rev/min$.

ب] ثابت تفاضل الفرق لحد التجاوز الأقصى إلى 20%.

الحل :

$$T \propto \{\epsilon + k_1 D \epsilon\}$$

$$T = k\{\epsilon + k_1 D \epsilon\}$$

$$= k[(\theta_i - \theta_0) + k_1 D(\theta_i - \theta_0)]$$

$$I = 0.2kgm^2$$

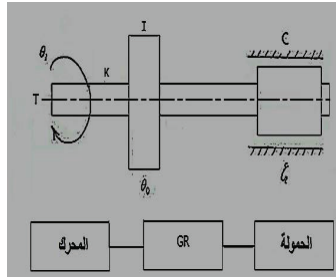
$$\epsilon_{ss} = \theta_i - \theta_0 = 0.25^\circ = \frac{0.25^\circ \times \pi}{180} \text{ rad}$$

$$\omega_i = 30rev/min = \frac{30 \times 2\pi}{60} = \pi rad/s$$

$$c = 7N.m/(rad/s)$$

$$I_m = 12 \times 10^{-6}kgm^2$$

$$GR = 100/1 \text{ نسبة التروس}$$



$$T_m/\epsilon_{ss} = ? \text{ [أ]}$$

$$P.O = 0.2 \text{ عندما } k_1 = ? \text{ [ب]}$$

$$[T_m - I_m D^2 \theta_m] \times GR = k\{(\theta_i - \theta_0) + k_1 D(\theta_i - \theta_0)\}$$

$$= ID^2 \theta_0 + CD \theta_0$$

$$k\theta_i - k\theta_0 + k k_1 D \theta_i - k k_1 D \theta_0 = ID^2 \theta_0 + CD \theta_0$$

$$k\theta_i + k k_1 D \theta_i = k\theta_0 + k k_1 D \theta_0 + ID^2 \theta_0 + CD \theta_0$$

$$k\theta_i [1 + k_1 D] = \theta_0 [k + k k_1 D + ID^2 + CD]$$

$$\theta_i [1 + k_1 D] = \theta_0 \left[1 + k_1 D + \frac{I}{K} D^2 + \frac{C}{K} D \right]$$

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = \frac{1 + k_1 D}{1 + k_1 D + \frac{I}{K} D^2 + \frac{C}{K} D} = \frac{1 + k_1 D}{1 + k_1 D + \frac{C}{K} D + \frac{I}{K} D^2}$$

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = \frac{1 + k_1 D}{1 + \left(k_1 + \frac{C}{K}\right) D + \frac{I}{K} D^2}$$

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = \frac{1 + k_1 D}{1 + \left(\frac{k k_1 + c}{k}\right) D + \frac{I}{K} D^2} \rightarrow (1)$$

التي تكون مناظرة للصيغة المعيارية:

$$\frac{1}{1 + 2\zeta\tau D + \tau^2 D^2}$$

بالضرب العكسي للمعادلة (1) نحصل على ،

$$\theta_0 + \left(\frac{k k_1 + c}{k}\right) D \theta_0 + \frac{I}{K} D^2 \theta_0 = \theta_i + k_1 D \theta_i$$

استجابة العناصر التي عامل تحويلها أو انتقالها تأخر مركب

الاستجابة لدخل الانحدار:

$$\theta_i = \omega t$$

$$D \theta_i = \omega$$

الحالة المستقرة (P.I) :

$$\theta_0 = \omega t + Q$$

$$D \theta_0 = \omega$$

$$D^2 \theta_0 = 0$$

$$\omega t + Q + \left(\frac{kk_1 + C}{k}\right)\omega + 0 = \omega t + k_1\omega$$

$$Q = k_1\omega - \left(\frac{kk_1 + C}{k}\right)\omega$$

$$Q = \omega \left[k_1 - \left(\frac{kk_1 + C}{k}\right) \right]$$

$$Q = \omega \left[\left(\frac{kk_1 - kk_1 - C}{k}\right) \right]$$

$$\therefore Q = -\frac{c}{k}\omega$$

$$\therefore \theta_0 = \omega t - \frac{c}{k}\omega$$

$$\text{خطأ في الحالة المستقرة} \epsilon_{ss} = \theta_i - \theta_0 = \omega_t - \omega_t + \frac{c}{k}\omega$$

$$\therefore \epsilon_{ss} = \frac{c}{k}\omega$$

$$\epsilon_{ss} = \frac{0.25 \times \pi}{180} = 4.363 \times 10^{-3} \text{ rad}$$

$$c = 7N \cdot \frac{ms}{rad}, \omega = \pi \text{ rad/s}$$

$$\therefore k = \frac{C\omega}{\epsilon_{ss}} = \frac{7 \times \pi}{4.363 \times 10^{-3}} = 5040.4N.m/rad$$

$$T_m = \frac{k\epsilon_{ss}}{GR}$$

$$\frac{T_m}{\epsilon_{ss}} = \frac{k}{GR} = \frac{5040}{100} = 50.4N.m$$

$$P.O = 100e^{-\frac{\zeta\pi}{\sqrt{1-\zeta^2}}} \text{ ، المجاوزة القصوى المئوية}$$

$$e^{-\frac{\zeta\pi}{\sqrt{1-\zeta^2}}} = 0.2$$

$$\frac{-\zeta\pi}{\sqrt{1-\zeta^2}} \log e = \log 0.2$$

$$\frac{-\zeta\pi}{\sqrt{1-\zeta^2}} = \frac{\log 0.2}{\log e} = -1.61$$

$$\frac{\zeta^2\pi^2}{1-\zeta^2} = 1.61^2$$

$$1.61^2 - 1.61^2\zeta^2 = \zeta^2\pi^2$$

$$1.61^2\zeta^2 + \zeta^2\pi^2 = 1.61^2$$

$$\zeta = \sqrt{\frac{(1.61)^2}{1.61^2 + \pi^2}} = 0.456$$

بالتناظر مع الصيغة القياسية:

$$2\zeta\tau D = \left(\frac{kk_1 + c}{k}\right) D$$

$$2\zeta\tau = \frac{kk_1 + c}{k} \rightarrow (2)$$

$$\tau^2 D^2 = \frac{I}{K} D^2 \quad \text{أيضاً،}$$

$$\therefore \tau^2 = \frac{I}{K}$$

$$\therefore \tau = \sqrt{\frac{I}{K}} = \sqrt{\frac{0.2}{5040}} = 6.3 \times 10^{-3} \text{ sec/rad}$$

من المعادلة (2) ،

$$2 \times 0.456 \times 6.3 \times 10^{-3} = \frac{5040k_1 + 7}{5040}$$

$$\therefore k_1 = 4.36 \times 10^{-3} \text{ sec}$$

5.6 مسائل إضافية في عناصر التأخر المركب :

[1] منظومة سيطرة في الوضع من على البعد تستخدم سيطرة طردي زائد تفاضل الخطأ لتحريك حمولة عزم قصورها الذاتي 9 kgm^2 مع تخميد لزج معاملته 60 N.m/(rad/s) إذا كان ثابت السيطرة الطردي 4500 N.m/rad وثابت سيطرة تفاضل الخطأ مضروباً في ثابت السيطرة الطردي يساوي 120 N.m/

(rad/s) ، أوجد الخطأ الإستقراري عند دوران عمود الدخل بسرعة 2 rad/s ، أوجد كذلك أقصى مجاوزة مئوية إذا كان الدخل عبارة عن دالة خطوة أحادية .

Ans. (21.1% ؛ 0.0267 rad)

2] جهاز سيطرة في الوضع من على بعد ، مطلوب أن يُحرَك حمولة ذات عزم قصور ذاتي مقداره 2.95 kgm^2 وعزم القصور الذاتي لمحرك المؤازرة $3.16 \times 10^3 \text{ kgm}^2$ ، ومعامل التخميد على عمود المحرك $1.360 \text{ N.m/(rad/s)}$ ، وسرعة المحرك 20 مرة سرعة الحمولة. إذا كان التخلف في حدود 0.5° عندما تكون السرعة 25 rev/min ولا يحدث تجاوز عند تغيير الدخل فجأة . أوجد ثابت السيطرة الطردوي وثابت سيطرة تفاضل الخطأ . أوجد معامل التخميد للمنظومة.

Ans. ($163 \text{ KN} \cdot \frac{\text{m}}{\text{rad}}$ ، 0.00684s ، 1660 Nm/(rad/s))

3] في منظومة سيطرة في السرعة ، يتزايد العزم T_d المسلط على الحمولة طردياً مع فرق السرعة بين الدخل والخرج ω_e بمقدار 0.01 Nm/(rad/s) ، الحمولة عبارة عن حذافة ذات عزم قصور ذاتي 0.5 kgm^2 ومعرض لتخميد معاملته 0.04 N.m/(rad/s) ، أوجد الآتي:

أ] العلاقة بين T_d و ω_e عند دوران الحمولة بسرعة 150 rad/s عند تساوي الدخل مع الخرج.

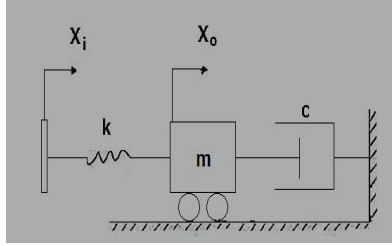
ب] ثابت السرعة للمنظومة عند دوران الحمولة بسرعة 150 rad/s عند تساوي الدخل مع الخرج.

ج] السرعة الاستقرائية النهائية عند رفع الدخل إلى قيمة مقدارها 180 rad/s .

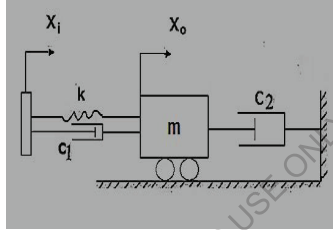
4] في المنظومة الموضحة أدناه الكتلة m مقدارها 2 kg وكرازة الياي k تساوي 800 N/m ومعامل التخميد C يساوي 15 N/(m/s) أوجد دالة الانتقال للمنظومة ، ثم أوجد:

أ] الاستجابة عندما يكون الدخل x_i دالة خطوة أحادية ، وما هي النسبة المئوية القصوى للمجاوزة في هذه الحالة.

ب) الاستجابة الاستقرائية إذا كان $x_i = 0.01 \sin 15t$.



5] أوجد استجابة العنصر أدناه لدالة انحدار {ramp function} مبيناً فائدة المخمد c_1 .

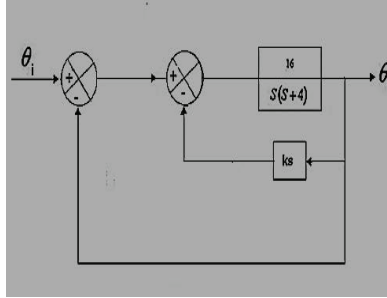


6] آلية مؤازرة مخمد ذات ثابت سيطرة طردي ثابت k ومعامل تخميد c . يلاحظ أن الخطأ الاستقرائي عند تسليط دخل انحدار يُعادل عشرة أضعاف المسموح به. تم تصحيح ذلك بتغيير الثابت k وإضافة سيطرة بتفاضل الخطأ بحيث تظل نسبة التخميد دون تغيير. أوجد ثابت السيطرة الطردي الجديد وثابت سيطرة بتفاضل الخطأ.

$$Ans \cdot \left(10k, 0.216 \frac{c}{k} \right)$$

7] نظام سيطرة بتغذية خلفية ذات وحدة وتغذية خلفية اشتقاقية يتم توضيحه في الشكل أدناه. إذا كانت التغذية المرتدة أو الخلفية الاشتقاقية تساوي صفرًا. حدّد نسبة المضاعلة أو الإخماد والتردد الطبيعي للنظام وخطأ الحالة المستقرة لدخل انحدار ذو وحدة. يتم الحصول على نسبة مضاعلة مقدارها 0.8 بضبط التغذية الخلفية الاشتقاقية. حدّد قيمة الثابت k لتحقيق هذا الشرط، وقدر الزيادة في خطأ الحالة المستقرة للنظام لدخل انحدار ذو وحدة.

Ans ($\xi = 0.5$ ، $\omega_n = 4$ و 0.25 ، $k = 0.15$ و 0.4)

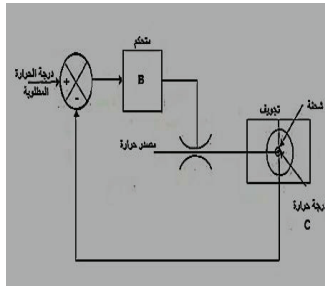


8] درجة الحرارة لإجراء سباكة بلاستيك {Plastic moulding process} يتم السيطرة فيها بتسخين التجويف المحيط بالشفنة البلاستيكية (الشكل أدناه). المسيطرة التناسبي يمد حرارة مكافئة لـ B مضروبة في خطأ درجة الحرارة بالـ (K) عند التجويف . تتغير درجة حرارة التجويف بمقدار $2 \times 10^{-6} KJ^{-1}$ للحرارة المكتسبة أو المستخلصة. درجة الحرارة C للشفنة البلاستيكية تتغير بمقدار $(Ks^{-1})/K$ 0.004 مضروبة في فرق درجة حرارة التجويف. فرق درجة حرارة التجويف يمكن افتراضه ثابتاً.

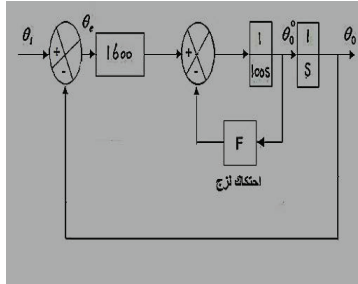
أ] حدد كسب المسيطرة B لاستجابة خطوة بنسبة مضاعفة مقدارها 0.7 .

ب] وضح كيف يمكن زيادة سرعة الاستجابة بينما يتم المحافظة على نفس درجة المضاعلة.

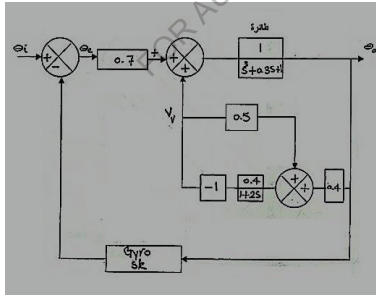
Ans ($1.02 \times 10^3 J/sK$)



[9] في موازنة كهربائية تستخدم للسيطرة في كتلة دوارة ، عزم القصور الذاتي يساوي $100kgm^2$ ، عزم المحرك يساوي $1600N.m$ لكل rad من المحاذاة ونسبة المضاعلة ζ تساوي 0.5 . طوّر المخطط الكتلي لهذا النظام وبالتالي أوجد دالة الانتقال بين وضع عمود الخرج ووضع عجلة سيطرة الدخل.



[10] المخطط في الشكل أدناه يُوضّح جزءاً من نفق هواء لنظام سيطرة درجة ميل طائرة . زاوية الميل θ_0 ودخل الطيار هو θ_i ، إشارة السرعة الرأسية هي V_v ، بينما θ_e هي زاوية الصعود. بتخفيض المخطط ، حدد دالة انتقال الحلقة المغلقة.



[11] نموذج لسفينة تحت الاختبار له عزم قصور ذاتي حول المحور الدراج {roll axis} مقداره $1kgm^2$. عزم الدرفلة (الدرجة) {rolling moment} الذي يتم توليده بمعدل سرعة $r rads^{-1}$ يكون سالباً (i.e.) إلى الخارج أنظر الشكل أدناه) وبمقدار $0.8r N.m$. الاستقرار الطبيعي للسفينة يُسبب عزم استرجاع مقداره $2\phi N.m$ يعمل عندما تتدحرج السفينة بمقدار ϕr . لقد تمَّ أخذ قرار تركيب زعانف سيطرة في الدرجة ،

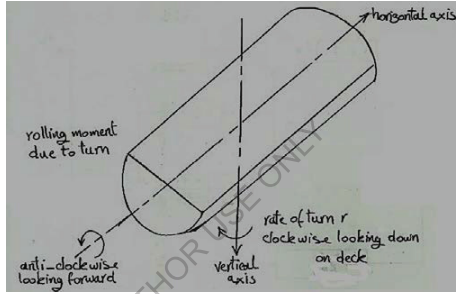
تنتج عزم موجب مقداره $4\delta N.m$ (في اتجاه دوران عقارب الساعة بالنظر من جهة الأمام) ، حيث δ هي زاوية الانحراف ، إذا أدار نظام سيطرة الدرجة الزعانف طبقاً للقانون :

$$\delta = a\phi + b \frac{d\phi}{dt} + Cr$$

أوجد a ، b ، c بحيث:

أ] تبقى السفينة معتدلة {upright} غير مدرجة خلال تدوير مستقر .

ب] تمتلك الاستجابات العابرة للدرجة تردد طبيعي مقداره 2 rads^{-1} ونسبة مضاعفة مقدارها 0.5 .



[12] آلية مؤازرة يتم تصميمها للسيطرة في الوضع الزاوي لكتلة دوارة يتم استقرارها بواسطة تغذية مرتدة للتسارع . يكون عزم القصور الذاتي للنظام 10^{-5} kgm^2 ، والعزم الاحتكاكي للزج لكل rad لكل ثانية يساوي 10^{-4} N.m وعزم المحرك T_m يتم إعطاؤه ب :

$$T_m = 4 \times 10^{-3} [\theta_e + ks^2\theta_0] \text{ N.m}$$

ارسم المخطط الكتلي للنظام واشتق معادله السيطرة . بالتالي حدّد قيمة k التي ستجعل المضاعفة حرجة . ما هو خطأ الحالة المستقرة لإشارة دخل مقدارها 1.26 rads^{-1} .

Ans. (2.34 × 10⁻³ ، 14 rad)

[13] نظام سيطرة بقصور ذاتي 160 kgm^2 يتم تشغيله بمضاعفة احتكاك لزجة فقط ، قيمة معاملها $640 \text{ N.mrad}^{-1} \text{ s}$ إذا كان النظام يمتلك نسبة مضاعفة مقدارها 0.4 حدّد التردد الطبيعي وخطأ الحالة المستقرة عندما يتم تعريضه إلي دخل دالة اندحار مقداره 10 rev/min .

يتم إضافة سيطرة خطأ تفاضلي للنظام ويتم ضبط الكسب بحيث يُزاد التردد الطبيعي إلى أربعة إضعاف قيمة الأصلية بينما يتم المحافظة على نسبة المضاعلة عند قيمتها الأصلية 0.4 حدّد خطأ الحالة المستقرة الجديد لنفس دخل الاتحداًر وحدد قيمة ثابت الزمن التفاضلي الذي يتم إدخاله في النظام.

Ans . (5 rads⁻¹ ، 0.168 rad ، 0.0105rad ، 0.03s)

14] الوضع الزاوي لحدافة على جهاز اختبار {Test rig} يتم السيطرة فيه بواسطة نظام سيطرة أوتوماتيكي مغلق الحلقة مُفَعَل للخطأ ليتبع حركة رافعة دخل . يتم المحافظة على الرافعة في تارجحات جيبيية خلال $\pm 60^\circ$ بتردد زاوي $\omega = 2rad/s$. عزم القصور الذاتي الضمني للحدافة يساوي $150kgm^2$ وكزارة السيطرة تكون $2400N.m$ لكل rad من عدم المحاذاة.

أحسب العزم الاحتكاكي اللزج المطلوب لإنتاج مضاعلة حرجة. بافتراض مضاعلة حرجة ، أحسب مطال التارجح للحدافة وتأخر الزمن بين الحدافة ورافعة السيطرة.

Ans(1200N.mrad⁻¹s ، 48° ، 0.464s)

الفصل السادس

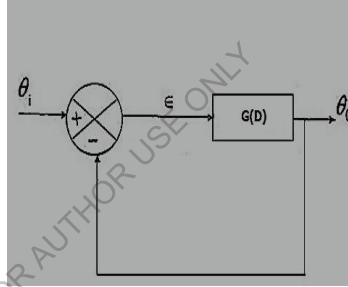
التحقق من استقرار نظم السيطرة

(Investigation of Control Systems Stability)

6.1 رسم مخطط المحل الهندسي لجذور معادلة الخاصية {Plotting root loci}

6.1.1 منظومة مغلقة ذات وحدة تغذية مرتدة {Closed loop with unity feed back}

الشكل (6.1) أدناه يُوضِّح منظومة مغلقة ذات وحدة تغذية خلفية



شكل رقم (6.1) منظومة مغلقة الحلقة ذات وحدة تغذية خلفية

عامل انتقال المسار الأمامي {Forward path transfer operator} $G(D)$

عامل انتقال المنظومة {System transfer operator} $T(D)$

$$G(D) = \frac{\theta_o}{\epsilon}, T(D) = \frac{\theta_o}{\theta_i}$$

$$G(D) = \frac{\theta_o}{\theta_i - \theta_o} = \frac{\theta_o}{\epsilon}$$

$$\theta_o = G(D) \epsilon$$

وبما أن ،

$$\epsilon = \theta_i - \theta_o$$

$$\begin{aligned} \therefore \theta_0 &= G(D)(\theta_i - \theta_0) \\ \theta_0 &= G(D)\theta_i - G(D)\theta_0 \\ \theta_0 + G(D)\theta_0 &= G(D)\theta_i \\ \theta_0[1 + G(D)] &= G(D)\theta_i \\ \therefore \frac{\theta_0}{\theta_i} &= \frac{G(D)}{1 + G(D)} = T(D) \rightarrow (6.1) \end{aligned}$$

استبدل S بـ D حيث: $S = \alpha + j\omega$

بالتالي يمكن التعبير عن المعادلة (6.1) كالتالي :

$$\begin{aligned} \therefore T(S) &= \frac{G(S)}{1 + G(S)} \rightarrow (6.2) \\ T(S) &= \frac{1}{1 + \tau S} \text{ (للتأخر الأسّي)} \\ T(S) &= \frac{1}{1 + 2\zeta\tau S + \tau^2 S^2} \text{ (للتأخر المركب)} \end{aligned}$$

6.1.2 الشكل العام لدالة الانتقال: (General Form of Transfer Function)

$$T(s) = \frac{N(s)}{D(s)} \rightarrow (6.3)$$

حيث $N(s)$ هي متعددة الحدود {Polynomial} في s في البسط $D(s)$ {Numerator} ، $D(s)$ هي متعددة الحدود في s في المقام {Denominator} بالتالي يمكن كتابة المعادلة (3.3) على النحو التالي :

$$T(s) = \frac{N(s)}{D(s)} = \frac{a_n(s - s_1)(s - s_2) \dots \dots \dots (s - s_n)}{b_m(s - s_a)(s - s_b) \dots \dots \dots (s - s_m)} \rightarrow (6.4)$$

حيث s_1, s_2, \dots, s_n هي جذور البسط وهي قيم s التي تجعل $T(s) = 0$ وتسمى بأصفار دالة الانتقال

{Zeros of the transfer function} وتمثل في المستوى s بدوائر صغيرة . وأن

هي جذور المقام وهي قيم s التي تجعل $T(s) = \infty$ وهي تسمى بأقطاب دالة الانتقال

{Poles of the transfer function} وتمثل في المستوى s بعلامة X .

حيث:

$$m \equiv \text{عدد الأقطاب}$$

$$n \equiv \text{عدد الأصفار.}$$

$$(6.5) \rightarrow m - n \equiv \text{رتبة دالة الانتقال}$$

6.1.3 الاحكام العامة لرسم المحل الهندسي للجذور: (*General rules for plotting root loci*)

1] اتجاه المحل الهندسي للجذر عندما يبتعد عن القطب أو يقترب من الصفر:

{*Direction of root locus as it leaves a pole or approaches a zero*}

$$\delta_a = (\delta_1 + \delta_2 + \dots) - (\delta_b + \delta_c + \dots) \pm 180^\circ \rightarrow (6.6)$$

$$\delta_1 = (\delta_a + \delta_b + \dots) - (\delta_2 + \delta_3 + \dots) \pm 180^\circ \rightarrow (6.7)$$

2] اتجاه الصفر في ما لا نهاية أو اتجاه الخطوط المقاربة:

{*Direction of zero at infinity or direction of asymptotes*}

$$\text{اتجاه الخطوط المقاربة أو اتجاه العنصر اللانهائي} = \frac{180}{m-n} (1 + 2L) \rightarrow (6.8)$$

3] تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور الحقيقي :

{*Intersection of asymptotes with the real axis*}

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times \alpha_a + 1 \times \alpha_b + \dots) - (1 \times \alpha_1 + 1 \times \alpha_2 + \dots)}{m - n} \rightarrow (6.9)$$

4] عند نقطة السرج: (Saddle point)

$$\frac{dF(s)}{ds} = 0 \rightarrow (6.10)$$

5] تقاطع الخطوط المتقاربة مع المحور التخيلي :

{*Point where the branches intersect with the imaginary axis*}

تستخدم معادلة الخاصة ،

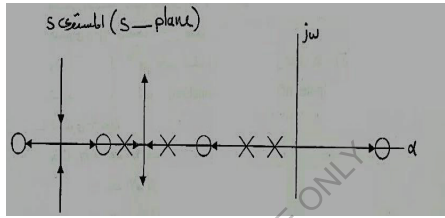
$$1 + G(s) = 0 \rightarrow (6.11)$$

باستبدال s بـ $j\omega$ لتصبح المعادلة $1 + G(j\omega)$

[6] ترتيب الأقطاب والأصفار : إذا كان هنالك أصفار وأقطاب على المحور الحقيقي فإن هنالك تفرعات تبدأ من الجذر في أقصى اليمين.

الشكل رقم (6.2) أدناه يوضح كيفية ترتيب الأقطاب والأصفار على المحور الحقيقي.

(s - plane) المستوى s



الشكل رقم (6.2) ترتيب الأقطاب والأصفار على المحور الحقيقي

6.2 أمثلة محلولة:

[1] من دالة انتقال المسار الأمامي أدناه ارسم مخطط المحل الهندسي للجذور وتحقق من استقرار المنظومة وأوجد قيمة الثابت A .

$$G(s) = \frac{A}{(1 + 2s)(1 + 0.5s)(1 + 0.25s)}$$

الحل:

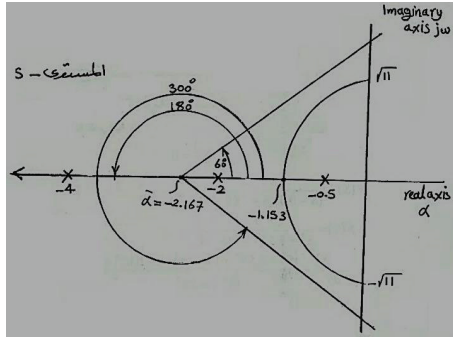
$K = s$ معامل الرتبة العليا لـ s Coefficient of the highest order of s

$$G(s) = KF(s)$$

$$K = \frac{A}{0.25} = 4A$$

$$F(s) = \frac{1}{(s + 0.5)(s + 2)(s + 4)}$$

الشكل أدناه يوضح المستوى s ومواضع الجذور القطبية:



رتبة دالة الانتقال ، $(m - n)$:

$$m - n = 3 - 0 = 3$$

هذا يعني أن هنالك 3 أصفار في ما لا نهاية.

* اتجاه الصفر في ما لا نهاية أو اتجاه الخطوط المقاربة:

$$\text{اتجاه الصفر اللانهائي أو اتجاه الخط المتقارب} = \frac{180}{m-n} (1 + 2L)$$

$$\text{اتجاه الصفر اللانهائي أو اتجاه الخط المتقارب} = \frac{180}{3-0} (1 + 2L) = 60(1 + 2L)$$

$$\text{at } L = 0 ، \text{ اتجاه الخط المتقارب} = \frac{180}{3} = 60^\circ$$

$$\text{at } L = 1 ، \text{ اتجاه الخط المتقارب} = \frac{180}{3} \times 3 = 180^\circ$$

$$\text{at } L = 2 ، \text{ اتجاه الخط المتقارب} = \frac{180}{3} \times 5 = 300^\circ$$

* تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور الحقيقي:

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times \alpha_a + 1 \times \alpha_b + 1 \times \alpha_c + \dots) - (1 \times \alpha_1 + 1 \times \alpha_2 + \dots)}{m - n}$$

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times -0.5 + 1 \times -2 + 1 \times -4) - 0}{3}$$

$$= -2.167$$

بما أن $\bar{\alpha}$ قيمتها سالبة فالمنظومة تعتبر مستقرة.

* عند النقطة المرجية

$$\begin{aligned} \frac{dF(s)}{ds} &= 0 \\ F(s) &= \frac{1}{(s+0.5)(s+2)(s+4)} \\ \therefore F(s) &= \frac{1}{s^3 + 6.5s^2 + 11s + 4} \\ \therefore \frac{dF(s)}{ds} &= \frac{(s^3 + 6.5s^2 + 11s + 4) \times 0 - 1(3s^2 + 13s + 11)}{(s^3 + 6.5s^2 + 11s + 4)^2} = 0 \\ 3s^2 + 13s + 11 &= 0 \\ s &= \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a} \\ \therefore s &= \frac{-13 \pm \sqrt{13^2 - 4 \times 3 \times 11}}{2 \times 3} = \frac{-13 \pm 6.083}{6} \end{aligned}$$

أما $S = -1.153$

أو (مرفوضة) $s = -3.1805$

* تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور التخيلي :

المعادلة المميزة ، $1 + G(s) = 0$

$$\begin{aligned} G(S) &= KF(S) = \frac{4A}{S^3 + 6.5S^2 + 11S + 4} \\ 1 + G(S) &= 1 + \frac{4A}{S^3 + 6.5S^2 + 11S + 4} \\ &= \frac{S^3 + 6.5S^2 + 11S + 4 + 4A}{S^3 + 6.5S^2 + 11S + 4} = 0 \\ \therefore S^3 + 6.5S^2 + 11S + 4 &= 0 \end{aligned}$$

باستبدال s بـ $j\omega$

$$1 + G(j\omega) = -j\omega^3 - 6.5\omega^2 + 11j\omega + 4 + 4A = 0$$

بأخذ معادلة المكونات التخيلية:

$$-j\omega^3 + 11j\omega = 0$$

$$-j\omega^3 = -11j\omega$$

$$\therefore \omega^2 = 11$$

$$\therefore \omega = \pm\sqrt{11}$$

وبأخذ المكونات الحقيقية :

$$-6.5\omega^2 + 4 + 4A = 0$$

$$-6.5 \times 11 + 4 + 4A = 0$$

$$-67.5 + 4A = 0$$

$$\therefore 4A = 67.5$$

$$\therefore A = \frac{67.5}{4} = 16.875$$

[2] من دالة انتقال المسار الأمامي أدناه أرسم مخطط المحل الهندسي للجذور وتحقق من استقرار أو عدم استقرار النظام وأوجد قيمة A للاستقرار الحدي.

$$G(S) = \frac{A}{(3S + 2)(S^2 + 4S + 8)}$$

$$G(S) = KF(S)$$

معامل الرتبة العليا $K = S$

$$K = \frac{A}{3}$$

$$F(S) = \frac{1}{\left(S + \frac{2}{3}\right)(S^2 + 4S + 8)}$$

للمعادلة $(S^2 + 4S + 8)$ ، يتم حساب الجذور كالتالي :

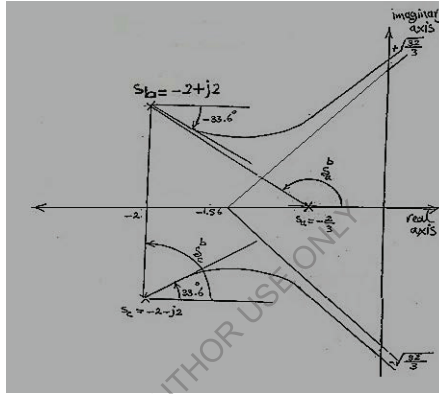
$$S = \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a} = \frac{-4 \pm \sqrt{16 - 4 \times 1 \times 8}}{2} = \frac{4 \pm \sqrt{-16}}{2}$$

$$= \frac{-4 \pm j4}{2} = -2 \pm j2$$

$$F(S) = \frac{1}{\left(S + \frac{2}{3}\right)(S + 2 - j2)(S + 2 + j2)}$$

$$S_c = -2 - j2, S_b = -2 + j2, S_a = -\frac{2}{3}$$

الشكل أدناه يوضح المستوى s الذي يحتوي على مواضع الجذور القطبية واتجاهاتها عندما تغادر لتلاقي الجذور الصفرية اللانهائية .



* رتبة دالة الانتقال :

$$\text{رتبة دالة الانتقال } m - n = 3 - 0 = 3$$

هذا يعني أن هنالك 3 أصفار في ما لا نهاية

* اتجاه الصفر في ما لا نهاية أو اتجاه الخطوط المقاربة :

$$\text{اتجاه لصفير اللانهائي} = \frac{180}{m-n} (1 + 2L) = \frac{180}{3} (1 + 2L) = 60(1 + 2L)$$

$$\text{at } L = 0, \text{ اتجاه الخط المتقارب, } = 60^\circ$$

$$\text{at } L = 1, \text{ اتجاه الخط المتقارب, } = 180^\circ$$

$$\text{at } L = 2, \text{ اتجاه الخط المتقارب, } = 300^\circ$$

* تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور الحقيقي:

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times \alpha_a + 1 \times \alpha_b + 1 \times \alpha_c) - (1 \times \alpha_1 + 1 \times \alpha_2 + \dots)}{m - n}$$

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times \alpha_a + 1 \times \alpha_b + 1 \times \alpha_c)}{m - n}$$

$$\therefore \bar{\alpha} = \frac{(1 \times \frac{-2}{3} + 1 \times -2 + 1 \times -2)}{3} = -1.56$$

بما أن $\bar{\alpha}$ قيمتها سالبة ، فالمنظومة تعتبر مستقرة.

* تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور التخيلي:

المعادلة المميزة $1 + G(s) = 0$

$$G(S) = KF(S) = \frac{A}{(3s + 2)(s^2 + 4s + 8)}$$

$$1 + G(S) = 1 + \frac{A}{3S^3 + 14S^2 + 32S + 16}$$

$$1 + G(S) = \frac{3S^3 + 14S^2 + 32S + 16 + A}{3S^3 + 14S^2 + 32S + 16} = 0$$

$$\therefore 1 + G(S) = 3S^3 + 14S^2 + 32S + 16 + A = 0$$

باستبدال s بـ $j\omega$:

$$-3j\omega^3 - 14\omega^2 + 32j\omega + 16 + A = 0$$

بأخذ معادلة المكونات التخيلية:

$$-3j\omega^3 - 32j\omega = 0$$

$$-3j\omega^3 = -32j\omega$$

$$\therefore \omega^2 = \frac{32}{3}$$

$$\therefore \omega = \pm \sqrt{\frac{32}{3}}$$

* اتجاه المحل الهندسي للجذور عندما يبتعد عن القطب أو يقترب من الصفر :

$$\delta = \left(\begin{matrix} b & b \\ \delta + \delta + \dots & \end{matrix} \right) - \left(\begin{matrix} b & b \\ \delta + \delta + \dots & \end{matrix} \right) \pm 180$$

$$\delta = 180 - \tan^{-1} \frac{2}{1.33} = 180^\circ - 56.4 = 123.6^\circ$$

$$\delta = 90^\circ$$

$$\therefore \delta = -(123.6 + 90) \pm 180 = -33.6^\circ \text{ or } -393.6^\circ$$

$$\delta = -\delta = 33.6^\circ$$

وبما أن المحل الهندسي متماثل فإن ،

لإيجاد قيمة A : بأخذ معادلة المكونات الحقيقية :

$$-14\omega^2 + 16 + A = 0$$

$$-14 \times \frac{32}{3} + 16 + A = 0$$

$$\therefore A = 14 \times \frac{32}{3} - 16 = 149.3 - 16 = 133.3$$

[3] من دالة انتقال المسار الأمامي أدناه تحقق من استقرار النظام وأرسم مخطط المحل الهندسي للجذور .

$$G(S) = \frac{A(S^2 + 2S + 2)}{(3S + 2)(S^2 + 4S + 8)}$$

الحل:

$$G(S) = KF(S)$$

معامل الرتبة العليا لـ S

$$K = \frac{A}{3}$$

$$F(S) = \frac{S^2 + 2S + 2}{\left(S + \frac{2}{3}\right)(S^2 + 4S + 8)}$$

لإيجاد جذور المعادلة ($S^2 + 2S + 2$) يمكن استخدام المعادلة أدناه :

$$S = \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a} = \frac{-2 \pm \sqrt{4 - 4 \times 1 \times 2}}{2} = \frac{-2 \pm \sqrt{-4}}{2}$$

$$= \frac{-2 \pm j2}{2} = -1 \pm j1$$

ولإيجاد جذور المعادلة ($S^2 + 4S + 8$) يتم استخدام المعادلة أدناه :

$$S = \frac{-4 \pm \sqrt{16 - 4 \times 1 \times 8}}{2} = \frac{-4 \pm \sqrt{-16}}{2} = \frac{-4 \pm j4}{2} = -2 \pm j2$$

$$\therefore F(S) = \frac{(s + 1 - j)(s + 1 + j)}{\left(S + \frac{2}{3}\right)(S + 2 - j2)(S + 2 + j2)}$$

* رتبة دالة الانتقال :

$$رتبة دالة الانتقال أو التحويل ، $m - n = 3 - 2 = 1$$$

هذا يعني أن هنالك صفر 1 في ما لا نهاية .

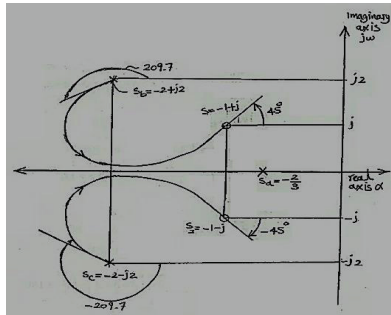
* اتجاه الصفر اللانهائي أو اتجاه الخطوط المقاربة :

$$\text{اتجاه الصفر اللانهائي أو اتجاه الخط المتقارب} = \frac{180}{m-n} (1 + 2L) = \frac{180}{3-2} (1 + 2L) = 180(1 + 2L)$$

$$\text{at } L = 0 ، \text{ اتجاه الخط المتقارب} = 180^\circ$$

الشكل أدناه يوضح مواضع الجذور القطبية والصفرية على المستوى s وأيضاً يوضح اتجاه المحال الهندسية

للجذور عندما تبتعد عن القطب أو تقترب من الصفر .



تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور الحقيقي:

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times \alpha_a + 1 \times \alpha_b + 1 \times \alpha_c) - (1 \times \alpha_1 + 1 \times \alpha_2 + \dots)}{m - n}$$

$$\bar{\alpha} = \frac{\left(1 \times \frac{-2}{3} + 1 \times -2 + 1 \times -2\right) - (1 \times -1 + 1 \times -1)}{3 - 2} = -2.67$$

بما أن $\bar{\alpha}$ قيمتها سالبة ، فالمنظومة تعتبر مستقرة.

زوايا المغادرة من القطب أو الاقتراب إلى الصفر:

$$\delta = \left(\frac{b}{1} \delta + \frac{b}{2} \delta + \dots \right) - \left(\frac{b}{a} \delta + \delta + \dots \right) \pm 180$$

$$\delta = 180 - \tan^{-1} \frac{b}{1} = 180^\circ - 45^\circ = 135^\circ$$

$$\delta = 180 - \tan^{-1} \frac{b}{2} = 180^\circ - 71.6^\circ = 108.4^\circ$$

$$\delta = 180 - \tan^{-1} \frac{2}{1.333} = 180^\circ - 56.3^\circ = 123.7^\circ$$

$$\delta = 90^\circ$$

$$\therefore \delta = (135 + 108.4) - (123.7 + 90) \pm 180^\circ$$

$$= -29.7 \pm 180^\circ = 209.7 \text{ or } -150.3^\circ$$

$$\delta = \left(\frac{1}{1} \delta + \frac{1}{a} \delta + \frac{1}{b} \delta \right) - \left(\frac{1}{2} \delta \right) \pm 180$$

$$\delta = 180 - \tan^{-1} \frac{1}{1/3} = 180^\circ - 71.6^\circ = 108.4^\circ$$

$$\begin{aligned} \delta &= 180 - \tan^{-1} \frac{1}{1} = 180^\circ - 45 = 135^\circ \\ \delta &= 180 - \tan^{-1} \frac{3}{1} = 71.6^\circ \\ \delta &= 90^\circ \\ \therefore \delta &= (108.4 + 135 + 71.6) - (90) \pm 180^\circ \\ &= 225 \pm 180^\circ = 405 \text{ or } 45^\circ \end{aligned}$$

بما أن المحل الهندسي متماثل فإن :

$$\begin{aligned} \delta &= -\delta = -209.7 \text{ أو } 150.3 \\ \delta &= -\delta = -405^\circ \text{ أو } 45^\circ \end{aligned} \quad \text{، وأيضاً ،}$$

6.3 أسلوب راوث للتحقق من استقرار النظم {Routh stability criterion}

استنبط راوث (Routh) أسلوباً مبتكراً للتحقق من استقرار نظم السيطرة وذلك باستخدام المعادلة المميزة للنظام $\{1 + G(s) = 0\}$ ووضعها في شكل مصفوفة وبالتالي إيجاد محدداتها وترتيبها في العمود الأول للمصفوفة . لمعرفة ما إذا كانت المنظومة مستقرة أم لا يتم مراقبة العناصر الموجودة في العمود الأول ، فإذا كانت الإشارة الجبرية للعناصر غير متغيرة فتعتبر المنظومة مستقرة وإلا فإنها ستعتبر غير مستقرة.

سيتم شرح أسلوب راوث وأحكامه من خلال الأمثلة التالية . أيضاً سيتم مقارنة أسلوب راوث بأسلوب المحل الهندسي لجذور معادلة الخاصية.

6.4 أمثلة محلولة [أ] :

[1] أرسم المحل الهندسي لمنظومة السيطرة ذات وحدة التغذية المرتدة التي دالة مسارها الأمامي كالاتي:

$$G(S) = \frac{A(S + 1)}{S^2(S + 2)}$$

أيضاً جرب طريقة راوث {Routh} للتحقق من استقرار النظام .

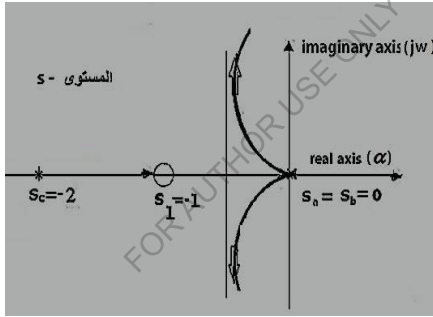
الحل:

$$G(S) = KF(S)$$

معامل الرتبة $L = 1$

$$F(S) = \frac{(S + 1)}{S \times S(S + 2)}$$

الشكل أدناه يوضح توزيع الجذور القطبية على المحور الحقيقي .



* رتبة دالة الانتقال (عند خطوط المقاربة أو عدد الأصفار اللانهائية) :

$$رتبة دالة الانتقال ، m - n = 2$$

هذا يعني أن نالك صفران فيما لا نهاية .

* اتجاه الصفر اللانهائي أو اتجاه خطوط المقاربة :

$$\text{اتجاه الصفر اللانهائي} = \frac{180}{m-n} (1 + 2L) = \frac{180}{3-2} (1 + 2L) = 90(1 + 2L)$$

$$\text{at } L = 0 \text{ اتجاه الخط المتقارب} = 90^\circ$$

$$\text{at } L = 1 \text{ اتجاه الخط المتقارب} = 270^\circ$$

* تقاطع الخطوط المقاربة مع المحور الحقيقي:

$$\bar{\alpha} = \frac{(1 \times \alpha_a + 1 \times \alpha_b + 1 \times \alpha_c) - (1 \times \alpha_1)}{m - n}$$

$$\therefore \bar{\alpha} = \frac{(1 \times 0 + 1 \times 0 + 1 \times -2) - (1 \times -1)}{2} = \frac{-2 + 1}{2} = -0.5$$

بما أن $\bar{\alpha}$ قيمتها سالبة فالمنظومة تعتبر مستقرة.

استخدام طريقة راوث للتحقق من استقرار المنظومة :

معادلة الخاصية {Characteristic equation} :

$$1 + G(S) = 0$$

$$G(s) = \frac{A(S + 1)}{S^2(S + 2)} = \frac{AS + A}{S^3 + 2S^2}$$

$$\therefore 1 + G(S) = 1 + \frac{AS + A}{S^3 + 2S^2} = 0$$

$$S^3 + 2S^2 + AS + A = 0$$

S^3	1	A	0
S^2	2	A	0
S^1	$\frac{2A - A}{2} = \frac{A}{2}$	0	0
S^0	$\frac{A^2}{2} - 0$	0	0
	$A/2$		

وبما ان اشارة العناصر الموجودة في العمود الأول غير متغيرة فإن المنظومة تعتبر مستقرة . للاستقرارية الحدية

فإن $0 < \frac{A}{2}$ ، ، $A > 0$ ، ، بمعنى أن A تكون أكبر من الصفر .

[2] دالة المسار الأمامي $G(S)$ لمنظومة سيطرة يمكن التعبير عنها كالاتي :

$$G(S) = \frac{2100S + 101}{3200S^2(10S + 1)}$$

استخدم أسلوب راوث أو أي أسلوب آخر لتحديد ما إذا كانت المنظومة مستقرة أم لا ؟

الحل:

معادلة الخاصية :

$$1 + G(S) = 0$$

$$1 + \frac{1 + 2100S + 101}{3200S^3 + 3200S^2} = 0$$

$$3200S^3 + 3200S^2 + 2100S + 101 = 0$$

S^3	32000	2100	0
S^2	3200	101	0
S^1	$\frac{3200 \times 2100 - 32000 \times 101}{3200} = 1090$	0	0
S^0	$\frac{1090 \times 101 - 0}{1090} = 101$	0	0

وبما أن إشارة المعاملات الموجودة في العمود الأول لم تتغير فإن هذه المنظومة تعتبر منظومة مستقرة.

[3] من معادلة الخاصية للدالة الآتية حدّد ما إذا كانت المنظومة مستقرة أم غير ذلك .

$$S^4 + 3S^3 + S^2 + 6S + 2 = 0$$

الحل:

S^4	1	1	2	0
S^3	3	6	0	0
S^2	-1	2	0	0

$$\begin{array}{c|cccc} S^1 & 12 & 0 & 0 & 0 \\ S^0 & 2 & 0 & 0 & 0 \end{array}$$

بما أن إشارة المعاملات الموجودة في العمود الأول تغيرت من الموجب إلى السالب ثم إلى الموجب مرة أخرى فإن المنظومة تعتبر غير مستقرة.

6.5 بعض الأحكام العامة لأسلوب راوث

(General Rules of Routh Stability Criterion)

[1] يقول قانون راوث أن عدد التغيرات في إشارة المعاملات في العمود الأول للمصفوفة يساوي عدد جذور لدالة الخاصية الواقعة على يمين المحور التخيلي.

في المثال السابق هنالك تغيران في الإشارة من الموجب إلى السالب ثم من السالب إلى الموجب وعليه فهناك جذرين يمين المحور التخيلي.

[2] عدد المعاملات في العمود الأول هو $n + 1$ حيث n هي رتبة دالة الخاصية .

[3] إذا كان معامل الصف الأخير هو صفر فمعادلة الخاصية لديها جذر عند الأصل.

[4] إذا كان معامل الصفين الأخيرين هو صفر فمعادلة الخاصية لديها جذر مزدوج عند الأصل .

[5] إذا كان أحد معاملات العمود الأول هو صفر ، فيمكن استبداله برقم صغير جداً ϵ بغرض حساب

المعاملات المتبقية في المصفوفة وكمثال لذلك:

$$S^5 + 2S^4 + 4S^3 + 8S^2 + 10S + 6 = 0$$

$$\begin{array}{c|cccc} S^5 & 1 & 4 & 10 & 0 \\ S^4 & 2 & 8 & 6 & 0 \\ S^3 & 0 \approx \epsilon & 7 & 0 & 0 \\ S^2 & -\frac{14}{\epsilon} & 6 & 0 & 0 \end{array}$$

$$\begin{array}{c|cccc} S^1 & 7 & 0 & 0 & 0 \\ S^0 & 6 & 0 & 0 & 0 \end{array}$$

بما أن إشارة المعاملات الموجودة في العمود الأول تغيرت مرتين من الموجب إلى السالب ومن السالب إلى الموجب فإن معادلة الخاصية سيكون لديها جذرين يمين المحور التخيلي.

[6] إذا كانت بعض جذور معادلة الخاصية موزعة بتمائل حول نقطة الأصل فإن أحد صفوف مصفوفة راوث ستحتوي جميعها على الصفر . ويحدث هذا الوضع عندما تمتلك معادلة الخاصية زوج من الجذور الحقيقية بإشارات معكوسة ($\pm\alpha$) ، أو زوج من الجذور المرافقة المعقدة بإشارة معكوسة ($\pm j\omega$) أو بزوج مُتَّجِد من الجذور الحقيقية والمعقدة ($-\alpha \pm j\omega$ ، $\alpha \pm j\omega$) .

مثال لذلك معادلة الخاصية :

$$S^6 + 6S^5 + 10S^4 + 12S^3 + 13S^2 - 18S - 24 = 0$$

مصفوفة راوث:

$$\begin{array}{c|ccccc} S^6 & 1 & 10 & 13 & -24 & 0 \\ S^5 & 6 & 12 & -18 & 0 & 0 \\ S^4 & 8 & 16 & -24 & 0 & 0 \\ S^3 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ S^2 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ S^1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ S^0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{array}$$

صف S^3 يحتوي جميعه على صفر

المعادلة المساعدة {Auxiliary equation} $A(S)$ ، يمكن الحصول عليها من معاملات الصف السابق.

$$A(S) = 8S^4 + 16S^2 - 24$$

$$= 8(S^4 + 2S^2 - 3) = 8(S^2 - 1)(S^2 + 3)$$

المعادلة المساعدة هي دائماً زوجية الرتبة.

$$S^6 + 6S^5 + 10S^4 + 12S^3 + 13S^2 - 18S - 24 = 8(S^4 - 2S^2 - 3)(S^2 + 6S + 8) = 0$$

جذور المعادلة $(S^4 + 2S^2 - 3)$ هي $(S^2 - 1)(S^2 + 3)$

زوج من الجذور الحقيقية : $S = \pm 1$ ، $S^2 = 1$ ،

زوج من الجذور التخيلية : $S = \pm\sqrt{-3}$ ، $S^2 = -3$ ،

جذور المعادلة $(S^2 + 6S + 8)$ هي : $(S + 4)(S + 2) = 0$

$$\therefore S = -4 ، S = -2$$

6.6 أمثلة محلولة [ب]:

[1] معادلة الخاصية لمنظومة سيطرة ذات تغذية مرتدة هي :

$$(S + 2)(S^2 + 4S + 8) + K = 0$$

استخدم طريقة راوث لتحديد مدى قيم K حتى تكون المنظومة مستقرة .

الحل :

$$S^3 + 4S^2 + 8S + 2S^2 + 8S + 16 + K = 0$$

بإعادة ترتيب المعادلة عالية ،

$$S^3 + 6S^2 + 16S + (16 + K) = 0$$

مصفوفة راوث:

$$\begin{array}{c|ccc} S^3 & 1 & 16 & 0 \\ S^2 & 6 & (16 + k) & 0 \\ S^1 & \frac{80 - K}{6} & 0 & 0 \\ S^0 & 16 + k & 0 & 0 \end{array}$$

لكي تكون المنظومة مستقرة فإن الصفر قبل الأخير في العمود الأول يجب أن يكون أكبر من أو مساوياً للعنصر . أيضاً يجب أن يكون العنصر الأخير أكبر من أو مساوياً للعنصر .

$$\frac{80 - K}{6} \geq 0 \rightarrow (1)$$

$$80 - K \geq 0$$

$$-K \geq -80$$

$$\therefore K \leq 80$$

$$16 + K \geq 0 \rightarrow (2)$$

$$\therefore K \geq -16$$

$$-16 \leq K \leq 80$$

قيم K تكون محصورة بين -16 و 80 .

[2] معادلة الخاصية لمنظومة سيطرة هي :

$$s(s^2 + 8s + a) + 4(s + 8) = 0$$

استخدم طريقة راوث للحصول على مدى قيم a لتكون المنظومة مستقرة.

الحل:

$$s^3 + 8s^2 + as + 4s + 32 = 0$$

$$s^3 + 8s^2 + (a + 4)s + 32 = 0$$

مصفوفة راوث:

$$\begin{array}{l|lll} S^3 & 1 & (a + 4) & 0 \\ S^2 & 8 & 32 & 0 \\ S^1 & a & 0 & 0 \\ S^0 & 32 & 0 & 0 \end{array}$$

قيمة a يجب أن تكون مساوية أو أكبر من صفر $\therefore a \geq 0$

6.7 مسائل إضافية:

[1] استخدم طريقة راوث لتحديد عدد الجذور التي تقع يمين المحور التخيلي للمستوى s لمعادلات الخاصة التالية:

$$s^3 + 5s^2 + 6s = 0 \quad (i)$$

$$s^3 + s^2 - s - 1 = 0 \quad (ii)$$

$$s^3 + 2s^2 + 4s + 8 = 0 \quad (iii)$$

$$s^4 + 5s^3 + 6s^2 = 0 \quad (iv)$$

$$s^4 + 5s^3 + 5s^2 - 5s - 6 = 0 \quad (v)$$

$$s^4 + 5s^3 + 7s^2 + 5s + 6 = 0 \quad (vi)$$

$$s^5 + s^4 + 5s^3 + 5s^2 - 4s + 4 = 0 \quad (vii)$$

$$s^5 + 4s^4 + 6s^3 + 24s^2 + 25s + 100 = 0 \quad (viii)$$

وأيضاً تعرّف على الجذور المؤرّعة بتماثل حول نقطة الأصل.

[2] معادلة الخاصة لمنظومة سيطرة هي :

$$s(s^2 + 6s + 13) + k = 0$$

أ] حدد قيم k التي تجعل المنظومة مستقرة.

ب] حدد قيم k التي تجعل معادلة الخاصة تمتلك زوج من الجذور المرافقة المعقدة على المحور التخيلي.

ج] حدد قيم k التي تجعل معادلة الخاصة تمتلك زوج من الجذور المرافقة التي جزئها الحقيقي هو -1 .

الكتب والمراجع

الكتب والمراجع العربية :

1. جلال الحاج عبد ، " نظرية السيطرة في الأنظمة الميكانيكية " ، موقع جلال الحاج عبد www.jalalalhajabed ، فبراير (2010) .
2. د. أسامة محمد المرضي سليمان ، " كتاب محاضرات اوتوماتية وسيطرة " ، جامعة وادي النيل ، كلية الهندسة والتقنية ، قسم الهندسة الميكانيكية ، (1994 م) .
3. د. أسامة محمد المرضي سليمان ، " كتاب محاضرات أجهزة القياس الهندسية " ، جامعة وادي النيل ، كلية الهندسة والتقنية ، قسم الهندسة الميكانيكية ، (1993 م) .
4. د. أسامة محمد المرضي سليمان ، " كتاب محاضرات هندسة السيطرة " ، جامعة وادي النيل ، كلية الهندسة والتقنية ، قسم الهندسة الميكانيكية ، (1995 م) .
5. سعود بن حميد اللحاني ، " أجهزة القياس " ، جامعة أم القرى ، كلية العلوم التطبيقية ، شعبة الفيزياء الطبية .
6. محمد هاشم صديق ، " ميكانيكا الموائع " ، الإصدار الكتابية ، (2016 م) .
7. د. أسامة محمد المرضي سليمان ، " كتاب حلول مسائل في أجهزة قياس و سيطرة (الجزء الأول) " ، جامعة وادي النيل ، كلية الهندسة والتقنية ، قسم الهندسة الميكانيكية ، مارس (2016 م) .
8. د. أسامة محمد المرضي سليمان ، " كتاب حلول مسائل في أجهزة قياس و سيطرة (الجزء الثاني) " ، جامعة وادي النيل ، كلية الهندسة والتقنية ، قسم الهندسة الميكانيكية ، يناير (2016 م) .
9. الإدارة العامة لتصميم وتطوير المناهج ، " كتاب القياسات الفنية " ، المملكة العربية السعودية .
10. الإدارة العامة لتصميم وتطوير المناهج ، " كتاب تقنية السيطرة الآلي " ، المملكة العربية السعودية .
11. الإدارة العامة لتصميم وتطوير المناهج ، " كتاب تقنية السيطرة المبرمج " ، المملكة العربية السعودية .

الإدارة العامة لتصميم وتطوير المناهج ، " كتاب نظم السيطرة الصناعية وخواصها " ، المملكة العربية السعودية .

الكتب والمراجع الإنجليزية :

1. Larry Caretto , " Introduction to Fluid Statics and Manometers " , California State University , Northridge , January (2008) .
2. Atherton D. P., "Nonlinear Control Engineering", Van Nostrand Reinhold, London, (1982).
3. Burns R. S. , " Intelligent Manufacturing " , Journal of Aircraft Engineering and Aerospace Technology , MBC University Press , 69 (5) , (1997) , PP. (440 – 446).
4. L. Michalski , K. Eckersdorf , J. Kucharski , J. McGhee , " Temperature Measurement " , Second Edition , John Wiley and Sons Ltd , (2001) .
5. McGhee T. D. , " Principles and Methods of Temperature Measurement " , John Wiley and Sons Ltd , New York , (1988) .
6. Diamond J. M. , " Linearization of Resistance Thermometers and other Transducers " , Rev. SC. Instr. 41 (1) , (1970) , PP. (53 – 56) .
7. Peter Grogono, "Control Systems", December (2003).
8. P. R. Wiederhold , " Water Vapor Measurement , Methods and Instrumentation " , Marcel Dekker , New York , (1997) .
9. Morrison G. L. and et al., " Five Hole Pressure Probe Analysis Technique " , Flow Measurement and Instrumentation, Vol. 9, No. 3, (1998), PP. (153 – 158).
10. Matthias Nau, "Electrical Temperature Measurement with Thermocouples and Resistance Thermometers", M. K. Juchheim, August (2002).
11. Joseph J. Distefano , " Feedback and Control Systems " , Schaum's Outline of Theory and Problems , Second Edition , McGraw Hill , New York , (1990) .
12. Kopecky F. and et al., "Exercise from Physics for Students of Pharmacy", Bratislava, UK, (1990).

13. John Hannah, Richmond Courtney Stephens, " Mechanics of Machines: Elementary Theory and Examples ", Volume 1, (1984).
14. Bela G. Liptak, "Process Control, CRC Press, New York, (1999).
15. Yunus A. Cengel and John M. Cimbala, " Solutions Manual for Fluid Mechanics: Fundamentals and Applications ", Second Edition, McGraw Hill, (2010).
16. Csala Hos , and Botond Erdos , " Introduction to Mechanical Engineering Lecture Notes " , December (2011) .

FOR AUTHOR USE ONLY

نبذة عن المؤلف:



دكتور مهندس أسامة محمد المرضي سليمان وُلِدَ بمدينة عطبرة بالسودان في العام 1966م. حاز على دبلوم هندسة ميكانيكية من كلية الهندسة الميكانيكية - عطبرة (MECA) في العام 1990م. تحسّل أيضاً على درجة البكالوريوس في الهندسة الميكانيكية من جامعة السودان للعلوم والتكنولوجيا - الخرطوم (SUST) في العام 1998م ، كما حاز على درجة الماجستير في تخصص ميكانيكا المواد من جامعة وادي النيل - عطبرة (NVU) في العام 2003م

ودرجة الدكتوراه من جامعة وادي النيل (NVU) في العام 2017م. قام بالتدريس في العديد من الجامعات داخل السودان مثل جامعة السودان للعلوم والتكنولوجيا، جامعة البحر الاحمر، جامعة النيل الازرق، جامعة كردفان، كلية مروى التقنية، كلية الشيخ عبد الله البدرى التقنية وجامعة كسلا بالإضافة لتأليفه لأكثر من خمسين كتاباً باللغة العربية ولعشرين كتاباً باللغة الإنجليزية بالإضافة لمائة ورقة علمية منشورة في دور نشر ومجلات عالمية إلى جانب إشرافه على أكثر من ثلاثمائة بحث تخرج لكل من طلاب الماجستير ، الدبلوم العالي، البكالوريوس، والدبلوم العام. يشغل الآن وظيفة أستاذ مشارك بقسم الهندسة الميكانيكية بكلية الهندسة والتقنية - جامعة وادي النيل. بالإضافة لعمله كاستشاري لبعض الورش الهندسية بالمنطقة الصناعية عطبرة. هذا بجانب عمله كمدير فني لمجموعة ورش الكمالي الهندسية لخرطة أعمدة المرافق واسطوانات السيارات والخرطة العامة بغرض العمرة الخفيفة، المتوسطة والجسيمة لمحركات الاحتراق الداخلي وكبس خراطيش الهيدروليك وصيانة المضخات و التوربينات.

FOR AUTHOR USE ONLY

**More
Books!**

**Yes
I want
morebooks**

اشترى كتبك سريعاً و مباشرة من الأنترنت, على أسرع متاجر الكتب الإلكترونية في العالم
بفضل تقنية الطباعة عند الطلب, فكتبتنا صديقة للبيئة

اشترى كتبك على الأنترنت

www.morebooks.shop

Kaufen Sie Ihre Bücher schnell und unkompliziert online – auf einer der am schnellsten wachsenden Buchhandelsplattformen weltweit!
Dank Print-On-Demand umwelt- und ressourcenschonend produziert.

Bücher schneller online kaufen

www.morebooks.shop

KS OmniScriptum Publishing
Brivibas gatve 197
LV-1039 Riga, Latvia
Telefax +371 686 20455

info@omniscryptum.com
www.omniscryptum.com

OMNIScriptum



FOR AUTHOR USE ONLY

FOR AUTHOR USE ONLY