HW1 Solutions

نویسنده : رضا شهریاری

نویسنده: رضا شهریاری

۱ بخش مقدماتی (۳۵ نمره)

سوال اول

حل. برای $\xi=0.5$ و $\omega_n=4rac{rad}{sec}$ مکان مطلوب قطبهای حلقه بسته $\sigma=-2\pm j$ میباشد. جبرانساز پیش فاز را به صورت زیر انتخاب می کنیم

$$G_c(s)=K_cigg(rac{s+1/T}{s+1/lpha T}igg)$$
 ; $0 : $0 در این سیستم زاویه 0 در قطب حلقه بسته مطلوب برابر است با 0 در این سیستم زاویه 0 در قطب 0 در 0 این سیستم زاویه 0 در قطب 0 در این سیستم زاویه 0 در قطب 0 در قطب 0 در این سیستم زاویه 0 در قطب 0 در آن$$

$$\frac{4}{s(s+2)}\Big|_{s=-2+i2\sqrt{3}} = -210^{\circ}$$

پس برای این که مکان هندسی ریشهها از این قطب حلقه بسته بگذرد، جبرانساز پیشفاز باید در زاویه $arphi=30^\circ$ ایجاد کند. با روش نیمساز محل صفرها و قطبهای جبرانساز به صورت زیر تعیین می

$$z = \frac{1}{T} = 2.9$$
 , $p = \frac{1}{\alpha T} = 5.4$

یس تابع تبدیل حلقه باز سیستم جبران شده به صورت زیر در می آید:

$$G_c(s)G(s) = K_c\left(\frac{s+2.9}{s+5.4}\right)\left(\frac{4}{s(s+2)}\right) = \frac{K(s+2.9)}{s(s+2)(s+5.4)} \qquad ; K = 4K_c$$

بهره K را با توجه به شرط اندازه به صورت زیر به دست می آوریم

$$\left| \frac{K(s+2.9)}{s(s+2)(s+5.4)} \right|_{s=-2+j2\sqrt{3}} = 1 \implies K = 18.7 \implies K_c = 4.68$$

و سرانجام توابع تبدیل حلقه باز سیستم جبران شده و جبرانساز به صورت زیر بدست می آیند

$$G_c(s)G(s) = \frac{18.7(s+2.9)}{s(s+2)(s+5.4)}$$
, $G_c(s) = 4.68\left(\frac{s+2.9}{s+5.4}\right)$

ثابت خطای ایستای سرعت K_v به صورت زیر به دست می آید

$$K_{\nu} = \lim_{s \to 0} sG_c(s)G(s) = 5.02s^{-1}$$

حال برای اطمینان از نتیجه حاصل قطب حلقه بسته سوم سیستم را به صورت زیر مشخص می کنیم $s(s+2)(s+5.4) + 18.7(s+2.9) = (s+2+j2\sqrt{3})(s+2-j2\sqrt{3})(s+3.4)$

HW1 Solutions

سوال دوم

حل. قطبهای حلقه بسته غالب به صورت $50.5864 \pm j0.5864$ میباشند. نسبت میرایی قطبهای غالب $s=-0.3307 \pm j0.5864$ است. ثابت خطای ایستای غالب s=0.491 است. ثابت خطای ایستای طبیعی نامیرای قطبهای غالب s=0.491 است. ثابت خطای ایستای سرعت s=0.491 است برای این که ثابت خطای ایستای سرعت با ضریبی حدود 10 اضافه شود، s=10 می گزینیم و صفر و قطب جبرانساز پسفاز را به ترتیب در s=-0.005 و s=-0.005 قرار میدهیم. پس تابع تبدیل جبرانساز پسفاز به صورت زیر است

$$G_c(s) = \widehat{K}_c \left(\frac{s + 0.05}{s + 0.005} \right)$$

زاویهای که این شبکه پسفاز در نزدیکی یک قطب غالب حلقه بسته ایجاد میکند حدود ⁴ است. چون این زاویه خیلی کوچک نیست، مکان هندسی ریشهها در نزدیکی قطبهای غالب مطلوب کمی تغییر میکند. تابع تبدیل حلقه باز سیستم جبران شده به صورت زیر است:

$$G_c(s)G(s) = \hat{K}_c\left(\frac{s+0.05}{s+0.005}\right)\left(\frac{1.06}{s(s+1)(s+2)}\right) = \frac{K(s+0.05)}{s(s+0.005)(s+1)(s+2)}$$

اگر نسبت میرایی قطبهای حلقه بسته غالب، بخواهد بدون تغییر بماند، این قطبها با توجه به نمودار مکان هندسی ریشههای جدید باید به صورت $50.55 \pm j$ باشند. پس با استفاده از شرط اندازه ایوانز، هندسی ریشههای جدید باید به صورت 6 و در نتیجه ثابت خطای سرعت 6 را بصورت زیر به دست می آوریم:

$$\widehat{K}_c = \frac{K}{1.06} = \frac{1.0235}{1.06} = 0.9656$$
 , $K_v = 5.12s^{-1}$

دو قطب حلقه بسته دیگر سیستم جبران شده در $-2.326 = s_3 = -2.00549 = s_4$ قرار می گیرند. افزودن جبرانساز پس فاز باعث شده است که مرتبه سیستم از π به π برسد، و یک قطب حلقه بسته اضافی نزدیک صفر واقع نزدیک صفر جبرانساز پس فاز ایجاد شود. (قطب حلقه بسته اضافی در -0.0549 = s = -0.0549 و نزدیک صفر واقع در -0.0549 = s = -0.0549 این قطب و صفر باعث می شوند که پاسخ گذرا دنبالهای دراز و با دامنه کم داشته باشد. چون قطب -0.0549 = s = -0.0549 در مقایسه با قطبهای حلقه بسته غالب خیلی دور از محور -0.0549 = s = -0.0549 باشد. چون قطب کذرا نمی گذارد. بنابراین می توانیم قطبهای حلقه بسته خالب سیستم جبران شده غالب به حساب آوریم. فرکانس طبیعی نامیرای قطبهای حلقه بسته غالب سیستم جبران شده غالب به حساب آوریم. فرکانس طبیعی نامیرای قطبهای حلقه بسته غالب سیستم جبران شده کارای مقدار حدود -0.0549 = s مقدار حدود -0.0549 = s مقدار اصلی، یعنی -0.0549 = s مقدار حدود -0.0549 = s مقدار اصلی، یعنی پاسخ گذرای

سیستم جبران شده کندتر از سیستم اصلی و زمان نشست پاسخ نیز طولانی تر است. همچنین ماکزیمم فراجهش پاسخ پله سیستم جبران شده نیز بزرگ تر شده است. اگر بتوان این تغییرات را تحمل کرد، جبرانساز پسفاز طراحی شده در بالا برای این مساله، جواب قابل قبولی به حساب می آید.

ٔ نویسنده : رضا شهریاری

سوال سوم

حل. زاویه خروج از قطب -0.5 + j1 در سیستم جبران نشده برابر است با:

$$\theta_d = 180^{\circ} - 90^{\circ} - (180^{\circ} - 63.4^{\circ}) = -26.6^{\circ}$$

برای آن که $heta_d$ به $^\circ$ 135 تبدیل شود باید در محل قطب j1 + 0.5 زاویهای به اندازه $^\circ$ 108.4 به سیستم

اضافه شود.

$$\theta_p = 108.4^\circ \implies \tan^{-1}\left(\frac{1}{0.5 - p}\right) = 71.6^\circ \implies p = 0.17$$

سوال چهارم

ایتدا حاشیه بهره و فاز را محاسبه میکنیم. فرکانسی که حاشیه بهره در آن اتفاق میافتد از رابطه زیر محاسبه میگردد.

 $-\pi/2 = \tan^{-1}(\omega/4) - \tan^{-1}(\omega/16)$

این تساوی در $\omega=8$ اتفاق میافتد.

گین در فرکانس برابر -1.94 دسی بل میباشد.

جال حاشیه فاز این تابع تبدیل با بررسی فاز آن در · دسی بل بررسی کنید. حاشیه فاز -۲.۵· درجه میباشد.

جبرانساز این سیستم باید به اندازه 5.02+15 درجه به فاز سیستم اضافه کند و همچنین 1.5+1.5 دسی بل به گین سیستم بیافزاید.

یک کنترلر PD با تابع تیدیل زیر طراحی می کنیم

C = K(s+z)

باید در فرکانس ۹۳.۸، ۲۰ درجه فاز تزریق شود و گین نیز باید در فرکانس ۸ درجه ۴۴.۳ تزریق شود.

C = 2.2(s+4)

سوال پنجم

سیستم حلقه باز جبران شده به صورت زیر است:

$$C(s)G(s) = \frac{K}{s(0.5s+1)}(\frac{s}{z}+1)$$

ثابت خطای سرعت استاتیکی به فرم زیر قابل محاسبه است:

$$K_v = \lim_{s \to 0} sC(s)G(s) = s\frac{K}{s(0.5s+1)}(\frac{s}{z}+1) = K$$

 $K_v = K = 20$

حاشبه فاز G برابر ۱۸ درجه و در فرکانس ۱۷.۶ رادیان بر ثانبه است. برای حصول به جاشبه قاز ۴۵ درجه کافیست در فرکانس ذکر شده ۲۷ درجه به فاز اضافه شود. برای راحتی محاسبات این مقدار را به ۳۰ درجه میرسانیم

$$\tan^{-1}(\frac{\omega}{z}+1)$$

 $\omega = 6.17 and phase = 27$

z = 10.68

 $C(s) = (\frac{s}{10.68} + 1)$

۲ بخش متوسط (۳۵ نمره)

سوال ششم

یکی از روش های قابل اتکا برای سیستم های نپایدار طراحی کنترلر PID می باشد. می توان به روش زیگلر-نیکولز و داشتن گین بحرانی این کنترلر را طراحی کرد. در اینجا از قابلیت pidTuner متلب استفاده شده است و نتیجه بیان شده است.

HW1 Solutions ۵

سوال هفتم

کنترلر پیشفاز را به صورت زیر طراحی می کنیم:

۱) صفر را زیر قطب مطلوب قرار می دهیم.

۲) با استفاده از شرط زاویه محل قطب را تعیین می کنیم.

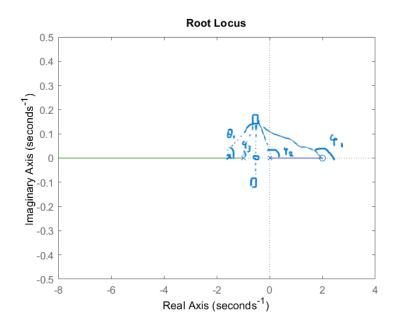
۳) با استفاده از شرط اندازه گین کنترلر را تعیین می کنیم.

از رابطه زير استفاده مي كنيم:

 $\omega_c = 0.63\omega_b$

در سیستم های درجه ۲ رابطه زیر برقرار است:

$$\zeta = 0.01 * PM = 0.45$$
 $\omega_n = \frac{\omega_c}{\sqrt{1 - 2\zeta^2}} = \frac{0.63}{1.296} = 0.81$
 $s = -0.3645 \pm j0.72$



شرط زاویه:

$$-\theta_1 - \phi_3 + 90 - \phi_2 + \phi_1 = -180$$

$$G_c = K \frac{s + 0.3645}{s + 0.33507}$$

$$K = 0.36$$

سوال هشتم

شکل سمت چپ پاسخ پله سیستم بدون کنترلر می باشد. با توجه به قضیه مقدار اولبه میانیم که احتمالاً سیستم به فرم ذیل بوده است.

$$G(s) = \frac{\alpha s^m + \dots}{s * (\beta s^n + \dots)}$$

m = n

$$\lim_{s \to \infty} sG(s) = G(0)$$

شکل سمت راست سیستم با کنترلر را با اورشوت نشان میدهد. این به این معناست که کنترلر قطعاً نمیتوانسته به فرم lead یا g باشد. همچنین به فرم PD هم نمی باشد چرا که برای حصول به مقدار اولیه صفر مرتبه مخرج باید از مرتبه صورت بزرگتر باشد. پس می توان نتیجه گرفت که در دینامیک کنترلر مرتبه مخرج بزرگتر از صورت می باشد. <u>B-7-29.</u> Referring to Figure 7-9 and examining the Bode diagram of Figure 7-164, we find the damping ratio 5 and undamped natural frequency ω_n of the quadratic term to be

$$5 = 0.1$$
, $\omega_n = 2 \text{ rad/sec}$

Noting that there is another corner frequency at $\omega=0.5$ rad/sec and the slope of the magnitude curve in the low-frequency range is -40 dB/decade, $G(j\omega)$ can be tentatively determined as follows:

$$G(j\omega) = \frac{K\left(\frac{j\omega}{o.5} + 1\right)}{\left(j\omega\right)^2 \left[\left(\frac{j\omega}{2}\right)^2 + o.1\left(j\omega\right) + 1\right]}$$

Since, from Figure 7-164, we find |G(j0.1)| = 40 dB, the gain value K can be determined to be unity. Also, the calculated phase curve, $\underline{/G(j\omega)}$ versus ω , agrees with the given phase curve. Hence, the transfer function G(s) can be determined to be

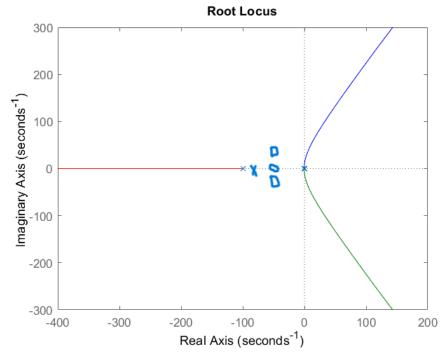
$$G(s) = \frac{4(2s+1)}{s^2(s^2+6,4s+4)}$$

Y HW1 Solutions

سوال دهم

قطب های مطلوب به فرم زیر بدست میآیند.

$$\begin{split} & \zeta = \sqrt{\frac{\ln(PO)^2}{\pi (\ln(PO))^2}} = 0.718 \\ & t_s = \frac{4}{\zeta \omega_n} => \omega_n = 3.95 \\ & s = -\zeta \omega_n \pm j \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2} \\ & s = -2.22 \pm j 2.74 \end{split}$$



همانطور که در شکل نشان داده شده است صفر کنترلر را برابر با بخش حقیقی قطب های مطلوب سیستم حلقه بسته انتخاب می کنیم حال شرط زاویه را می نویسیم.

نعریف :

ازاویه بین قطب -۱۰۰ ϕ_1

اویه بین قسمت مثبت محور افقی و ۱- ϕ_2

 ϕ_3 : زاویه قطب روی

زاویه صفر که نود درجه هست: $heta_1$

شرط زاویه:

$$\begin{aligned} &-\phi_1-\theta_1+90-\phi_2-\phi_3=180\\ &-tan^{-1}\big(\frac{2.74}{97.78}\big)-\theta_1+90-\big(180-tan^{-1}\big(\frac{2.74}{1.22}\big)\big)-\big(180-tan^{-1}\big(\frac{2.74}{2.22}\big)\big)=180\\ &\theta_1=24.34\\ &G_c=K\frac{s+2.22}{s+8.3}\\ &|GG_c(s=-2.22+j2.74)|=1\\ &\frac{100K(2.74)}{\sqrt{2.22^2+2.74^2}\sqrt{1.22^2+2.74^2}\sqrt{97.78^2+2.74^2}\sqrt{6.08^2+2.74^2}}=1\\ &K=25.181\\ &G_c=25.181\frac{s+2.22}{s+8.3} \end{aligned}$$

می توانید برای اهداف کنترلی یک prefilter دلخواه انتخاب کرده و پاسخ را در حضور آن بررسی کنید. این بخش به دلیل دلخواه بودن بر عهده دانشجو قرار داده شده است. ۸ فویسنده : رضا شهریاری

۳ بخش تکمیلی (۳۰ نمره)

سوال يازدهم

سوال دوازدهم

سوال سيزدهم

برای حل این سوال، ابتدا باید تابع تبدیل سیستم حلقه بسته را با استفاده از تابع تبدیل کنترل کننده (C(s)) و تابع تبدیل سیستم (G(s)) بدست آوریم. سپس، با تنظیم مقادیر $(k_p)(k_i)(k_d)$ به گونهای که صفرهای مورد نظر را ایجاد کنند، تأثیر آنها را بر روی سیستم بررسی می کنیم. تابع تبدیل کنترل کننده (C(s)) به صورت زیر است:

$$C(s) = kp + ski + kds$$

و تابع تبدیل سیستم (G(s)) به صورت زیر است:

$$G(s) = \frac{1}{(s+2)(s+3)}$$

تابع تبدیل حلقه بسته (T(s)) با فرض فیدبک واحد به صورت زیر خواهد بود:

$$T(s) = \frac{C(s)G(s)}{1 + C(s)G(s)}$$

برای داشتن صفرهای $(z=-3\pm j)$ در تابع تبدیل حلقه بسته، باید تابع تبدیل کنترل کننده (C(s)) را به گونهای تنظیم کنیم که آین صفرها را در مخرج تابع تبدیل حلقه بسته ایجاد کند. این کار با افزودن یک جمله به تابع تبدیل کنترل کننده که صفرهای مورد نظر را ایجاد می کند، امکانپذیر است. به عنوان مثال، اگر یک جمله به صورت ((s+3+j)(s+3-j)) به مخرج تابع تبدیل کنترل کننده اضافه کنیم، صفرهای مورد نظر را خواهیم داشت. این جمله را می توان با تنظیم مقادیر $(k_p)(k_i)(k_i)$ ایجاد کرد.

تغییرات در ضرایب کنترلکننده میتواند تأثیرات مختلفی بر روی پاسخ سیستم داشته باشد، از جمله تغییر در سرعت پاسخ، میزان ارتعاش، و زمان نشستن سیستم. برای مثال، افزایش (k_p) میتواند سرعت پاسخ سیستم را افزایش دهد، در حالی که افزایش (k_d) میتواند به کاهش ارتعاشات و بهبود پایداری کمک کند. همچنین، (k_i) برای رفع خطای دائمی در سیستمهای کنترلی استفاده میشود.

برای تحلیل دقیق تر و بررسی تأثیرات این تغییرات، می توان از روشهای تحلیلی مانند مکان هندسی ریشهها (Root Locus)استفاده کرد. این روش به ما امکان می دهد که ببینیم با تغییر ضرایب کنترل کننده، قطبها و صفرهای سیستم چگونه در صفحه s حرکت می کنند و چه تأثیری بر پایداری و پاسخ سیستم دارند.

سوال چهاردهم

در این سوال با توجه به رابطه زیر هرگاه گین C(s) نسبت به C(s) بسیار بالاتر باشد در حالت دائم تاثیر اغتشاش حذف می شود. $Y(s) = \frac{C(s)G(s)}{1+C(s)G(s)}R(s) + \frac{G(s)}{1+C(s)G(s)}D(s)$ برای سیستم های ناپایدار طراحی کنترلر و است. می توان نشان داد کنترلر زیر شرایط سوال را برآورده می کند. $C(s) = 0.8742 + \frac{1.2239}{s}$

سوال پانزدهم

دقیقاً مانند سوال قبل حل این سوال نیز نیازمند یک کنترلر PI میباشد. البته تنظیم حد فاز با پهنای باند داده شده برای این سیستم امکان پذیر نمی باشد. $C(s)=1.414+rac{0.02475}{s}$ کنترلر کند.