

گزارش آزمایشگاه کنترل خطی (ربات با مفصل منعطف)

نیما حاجی حیدری (۹۹۲۳۰۱۷)، مهدی شاهینی (۹۹۲۳۰۴۰)

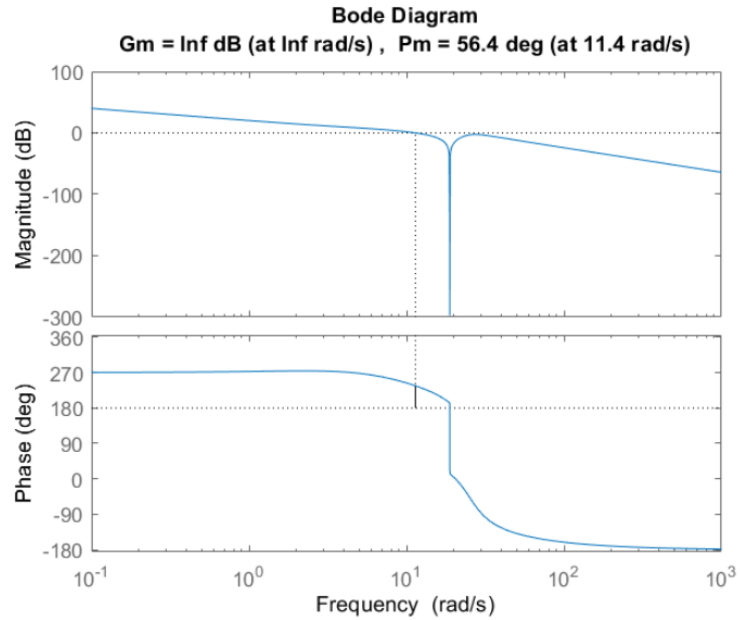
دانشگاه صنعتی امیرکبیر، دانشکده مهندسی برق

فهرست مطالب

4	مقدمه
4	توصیف کلی سیستم
6	پاسخ سوالات بخش اول مبتنی بر کد و اعداد سری ۱
11	طراحی کنترل کننده lead برای کنترل رفتار مفصل نرم مبتنی بر کد ۱
11	پیش طراحی
12	طراحی
15	پاسخ سوالات بخش اول مبتنی بر کد و اعداد سری ۲
18	طراحی کنترل کننده lead برای کنترل رفتار مفصل نرم مبتنی بر کد ۲
18	پیش طراحی
19	طراحی
22	پاسخ سوالات:
25	طراحی کنترل کننده Lag
25	طراحی

Lag Controller

```
56 PM_lag = 75;  
57 w_c_lag = 3.25;  
58 beta_lag = 2.96;  
59 z_lag = w_c_lag * 0.1;  
60 p_lag = z_lag / beta_lag;  
61 C_lag = (K_ctrl / beta_lag) * ((s+z_lag)/(s+p_lag));  
62 T_ol_lag = series(C_lag, G_theta);  
63 margin(T_ol)
```



27

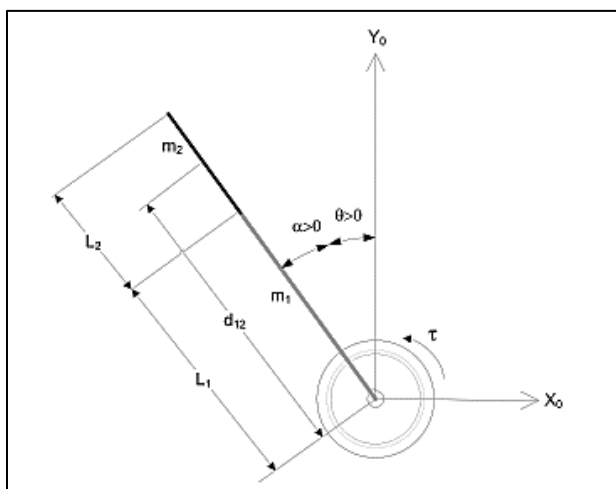
28سوالات

28 طراحی کنترل کننده فیدبک در فضای حالت

28 طراحی

31 نتایج عملی

مقدمه



در این گزارش کار، اکثریت منبع تصاویر دیتاشیت این دستگاه است.

این گزارش کار، همراه با یک کد متلب پیش می رود که هر کد ادامه کد قبل است.

توصیف کلی سیستم

بازوی اصلی این ماژول بر روی چرخ دهنده‌ی تامین بار یک سروو موتور قرار می گیرد. زاویه‌ی سروو موتور یعنی θ ، به طور قراردادی در جهت خلاف حرکت عقربه‌های ساعت، افزایش می یابد. پس نتیجه می گیریم هنگامی که ولتاژ کنترلی V_m مثبت باشد؛ سروو موتور (و به تبع آن بازوی مفصل) پادساعتگرد چرخش خواهند کرد.

همانطور که می توان دید؛ طول کل بازو می تواند با تغییر مکان قرارگیری روی چرخ دنده‌ی موتور، تغییر کند. بخش اصلی این بازو که مستقیماً به نقطه‌ی لولا وصل شده، طولی به اندازه‌ی L_1 و جرمی به اندازه‌ی m_1 دارد. بخش بالایی میله نیز متناظر با L_2 و m_2 می باشد. فاصله‌ی بین نقطه‌ی لولا و مرکز جرم بازوی بالایی (که در وسط آن قرار دارد)؛ با d_{12} مشخص می گردد. بدیهی است که کل بازو، لختی چرخشی J_1 داشته که البته با تغییر طول بازو، تغییر خواهد کرد. همچنین زاویه‌ی انحراف بازو از یک مرجع، با α نمایش داده شده و دارای جهت پادساعتگرد می باشد.

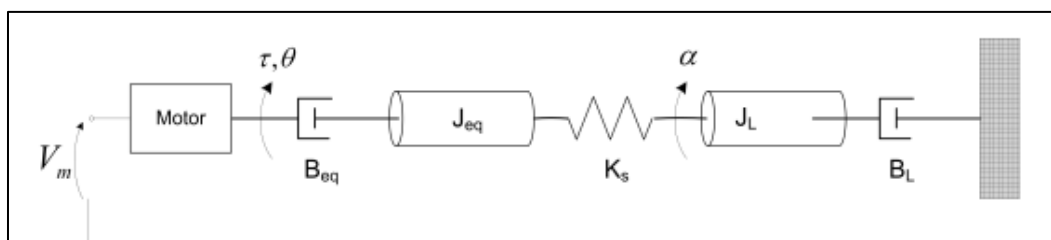
نکته حائز اهمیت این است که در آزمایشگاه اعداد بر اساس، سروو موتور تنظیم شده طراحی شد اما در گزارش کار علاوه بر سروو موتور آزمایشگاه، بر اساس دیتاشیت سروو موتور اصلی مفصل منعطف شرکت کوانزر یک کنترل کننده طراحی شد. (

برای آشنایی بیشتر با اعداد و مقیاس های مورد آزمایش ، یک نمونه از اطلاعات مفصل منعطف ارائه شده است:

$$\begin{aligned}
 B_{eq} &= 0.004 \frac{N \cdot m}{(rad/s)} & J_{eq} &= 2.08 * 10^{-3} Kg \cdot m^2 & m_1 &= 0.064 Kg & L_1 &= 0.298 m \\
 K_{stiff} &= 1.25485 & J_{arm} &= 0.0035 Kg \cdot m^2 & m_2 &= 0.030 Kg & L_2 &= 0.156 m \\
 \eta_m &= 0.69 & \eta_g &= 0.9 & K_g &= 70 & R_m &= 2.6 \\
 K_t &= K_m &= 0.00767
 \end{aligned}$$

نکته : ضریب B در واقع ضریب اصطکاک وابسته به چرخش می باشد.

میتوان سیستم مفصل را منعطف را در حالت کلی بصورت شماتیک زیر نمایش داد:



متغیر تحت کنترل ما، ولتاژ سروو موتور یعنی همان V_m می باشد. این ولتاژ گشتاوری مثل τ در چرخ دنده ی سروو موتور تولید می کند تا بتواند بازو را بچرخاند. ضریب اصطکاک ویسکوز موتور به صورت معادل با B_{eq} مدل می گردد که به تبع، گشتاور مخالفی با گشتاور موثر موتور تولید می نماید. ریب اصطکاک ویسکوز مربوط به بازو نیز با B_L مشخص شده و در نهایت بازو می تواند به صورت یک فنر با ضریب سختی K_s مدل شود.

مبتنی بر کد ۱

پاسخ سوالات بخش اول مبتنی بر کد و اعداد سری ۱

+ معادله نهایی توصیف کننده K_{stiff} را بدست آورید.

- اگر از ممان در $\alpha = 0$ مشتق بگیریم؛ خواهیم داشت:

$$\begin{aligned} M &= M_x + M_y = R[(F_{2x} - F_{1x}) \cos(\alpha) - (F_{2y} + F_{1y}) \sin(\alpha)] \\ K_{stiff} &= \left(\frac{\partial M}{\partial \alpha} \right) \Big|_{\alpha=0} \\ &= \left(R \left[(F_{1x} - F_{2x}) \sin(\alpha) - (F_{2y} + F_{1y}) \cos(\alpha) \right] \right) \Big|_{\alpha=0} \\ &= -R(F_{2y} + F_{1y}) = -RF_y \\ \boxed{K_{stiff} = -RF_y} \end{aligned}$$

+ با فرض در دسترس بودن ممان چرخشی بدنه و همچنین ممان چرخشی بازو (J_{hub} و J_{arm}) انرژی

پتانسیل و جنبشی کلی سیستم را محاسبه کنید.

- تعریف و فرمول انرژی جنبشی هر بخش از سیستم را می نویسیم:

$$\begin{aligned} K_{Total} &= K_{hub} + K_{arm} = \frac{1}{2} J_{hub} \dot{\theta}^2 + \frac{1}{2} J_{arm} (\dot{\theta} + \dot{\alpha})^2 \\ P &= \frac{1}{2} K_{stiff} \alpha^2 \end{aligned}$$

+ ترم $B_{eq} \dot{\theta}$ بیانگر چه پارامتری در سیستم می باشد؟

- نشانگر گشتاور منفی ناشی از اصطکاک جرم و میله است.

+ ماتریس‌های فضای حالت را بدست آورید.

$$A = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \\ 0 & J_{hub}^{-1} K_{stiff} & -J_{hub}^{-1} \left(\frac{r \eta_m K_t K_m}{R_m} + B_{eq} \right) & 0 \\ 0 & -(J_{arm}^{-1} + J_{hub}^{-1}) K_{stiff} & J_{hub}^{-1} \left(\frac{r \eta_m K_t K_m}{R_m} + B_{eq} \right) & 0 \end{bmatrix}$$

$$B = J_{hub}^{-1} \left(\frac{r \eta_m K_t}{R_m} \right) \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \\ -1 \end{bmatrix}, \quad C = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \end{bmatrix}, \quad D = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

+ قطب‌های سیستم را از ماتریس A بدست آورید.

$$s_p = |\lambda I - A| == \text{Eigenvalues of "A"}$$

```

1  close
2  clear
3  clc
4  s = tf('s');

5  eta_g = 0.9;
6  K_g = 70;
7  r = eta_g*K_g;
8  eta_m = 0.69;
9  K_t = 0.00767;
10 K_m = 0.00767;
11 K_stiff = 1.2485;
12 R_m = 2.6;
13 J_arm = 0.0035;
14 J_hub = 0.0026;
15 J_eq = 0.00208;
16 B_eq = 0.004;
17 m_1 = 0.064;
18 m_2 = 0.030;
19 L_1 = 0.298;
20 L_2 = 0.156;

```

Initializing

```

21 A11 = zeros(2);
22 A12 = eye(2);
23 A21 = [0 inv(J_hub)*K_stiff;
24 0 -(inv(J_hub) + inv(J_arm))*K_stiff;];
25 A22 = [-inv(J_hub)*(((r*eta_m*K_t*K_m)/R_m) + B_eq) 0;
26 inv(J_hub)*(((r*eta_m*K_t*K_m)/R_m) + B_eq) 0];
27 A = [A11 A12;
28 A21 A22];
29 display(A)

```

A = 4x4

0	0	1.0000	0
0	0	0	1.0000
0	480.1923	-1.9168	0
0	-836.9066	1.9168	0

Poles

```

30 sys_p = eig(A);
31 display(sys_p)

```

sys_p = 4x1 complex

```

0.0000 + 0.0000i
-0.5495 +28.9086i
-0.5495 -28.9086i
-0.8179 + 0.0000i

```

+ توابع تبدیل را بدست آورید.

$$Y = C(SI - A)^{-1}BU + D$$

B

```

32 B = ((r*eta_m*K_t*K_m)/(J_hub*R_m))*[0;
33                                         0;
34                                         1;
35                                         -1];
36 display(B)

```

B = 4x1

0
0
0.3783
-0.3783

C

```

37 C = [eye(2) zeros(2)];
38 display(C)

```

C = 2x4

1	0	0	0
0	1	0	0

D and U

```

D = [0;
      0];
display(D)

```

D = 2x1

0
0

```

U = 1;
display(U)

```

U = 1

Transfer Function

```

44 [Num , Den] = ss2tf(A, B, C, D);
45 display(Num), display(Den)

```

Num = 2x5

0	0	0.3783	0	134.9442
0	0	-0.3783	-0.0000	-0.0000

Den = 1x5

1.0000	1.9168	836.9066	683.7354	0
--------	--------	----------	----------	---

```

46 G_theta = tf(Num(1,:), Den);
47 G_theta_pole = pole(G_theta);
48 G_alfa = tf(Num(2,:), Den);
49 G_alfa_pole = pole(G_alfa);
50 display(G_theta), display(G_theta_pole)

```

G_theta =

$$\frac{0.3783 s^2 + 134.9}{s^4 + 1.917 s^3 + 836.9 s^2 + 683.7 s}$$

Continuous-time transfer function.

G_theta_pole = 4x1 complex

0.0000 + 0.0000i
-0.5495 + 28.9086i
-0.5495 - 28.9086i
-0.8179 + 0.0000i

```
display(G_alfa), display(G_alfa_pole)
```

```
G_alfa =

      -0.3783 s^2 - 1.68e-16 s - 1.545e-32
      -----
      s^4 + 1.917 s^3 + 836.9 s^2 + 683.7 s

Continuous-time transfer function.
G_alfa_pole = 4x1 complex
      0.0000 + 0.0000i
      -0.5495 +28.9086i
      -0.5495 -28.9086i
      -0.8179 + 0.0000i
```

+ آیا در این سیستم قطب‌ها و مقادیر ویژه برابرند؟ توضیح دهید.

- بله. همانطور که نشان داده شده است قطب‌ها با مقادیر ویژه برابرند زیرا در صورتی که حذف صفر و قطب رخ

ندهد شاهد این خواهیم بود که مقادیر ویژه ماتریس حالت، قطب‌های سیستم خواهد بود.

طراحی کنترل کننده lead برای کنترل رفتار مفصل نرم مبتنی بر کد ۱

پیش طراحی

ابتدا باید از کنترل پذیر بودن سیستم، اطمینان حاصل کرد. این به آن معنا است که باید ماتریس

کنترل پذیری را تشکیل داد. حال که سیستم ما از مرتبه ۲ بوده و چهار متغیر حالت دارد؛ خواهیم داشت:

$$L_c = [B \quad AB \quad A^2B \quad A^3B]$$

البته این ماتریس با دستور خاص خود در محیط متلب، آرایش داده می شود. می دانیم که باید رنک

ماتریس کنترل پذیری در این سیستم، مساوی با ۴ باشد. با چک کردن در توابع مربوط، درمی یابیم که سیستم

کنترل پذیر است.

Controlability Check

```
52 C_c = ctrb(A, B);
53 C_c_rank = rank(C_c);
54 if C_c_rank == length(A)
55     disp("It is controlable!"), disp(C_c_rank)
56 else
57     disp("It is not controlable!"), display(C_c_rank), display(length(A))
58 end
```

```
It is controlable!
4
```

طبق صورت سوال ، باید کنترل کننده ای طراحی گردد که دارای حد فاز مطلوب ۷۰ درجه بوده و ثابت

خطای شیب آن ۱۰ باشد. همچنین پهنای باند ۵ رادیان بر ثانیه نیز جزء مشخصات مطلوب می باشد.

طراحی

میدانیم که فرم کلی یک کنترل کننده پیش فاز به صورت روبرو خواهد بود:

$$G_c = K_c \alpha \frac{s + z}{s + p}$$

که در آن ، α همان نسبت قطب به صفر می باشد. به علت آن که می خواهیم قطب روی سیستم ما تاثیر

نگذارد؛ آن را بسیار دورتر از صفر در نظر می گیریم. برای ثابت خطای شیب خواهیم داشت:

$$K_v = \lim_{s \rightarrow 0} s \cdot G_c(s) \cdot G(s)$$

K as Gain

64
65
66

```
K_v = Num(9) / Den(4);  
K_ctrl = 10 / K_v;  
display(K_v), display(K_ctrl)
```

K_v = 0.1974

K_ctrl = 50.6680

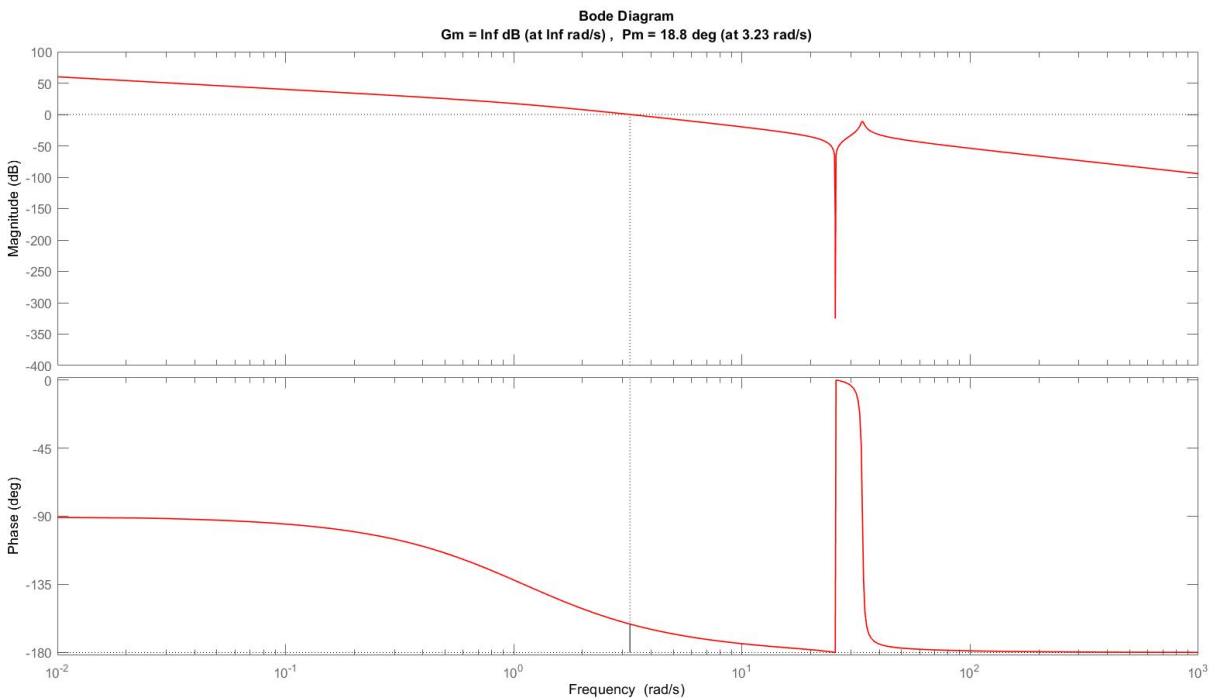
حال که بهره تنظیم شد؛ دیاگرام Bode سیستم جبران نشده که تنها بهره آن تعیین شده است را

رسم می کنیم و حد فاز آن را می یابیم. این کار به این صورت انجام می شود که فرکانسی که در آن اندازه صفر

شده را یافته و می بینیم که فاز سیستم در آن فرکانس چقدر با -180° درجه فاصله دارد. طبق دیاگرام هایی که

در زیر آمده است؛ خواهیم داشت :

$$\phi_m = \phi_d - \phi_{sys} + 5^\circ = 70^\circ - 53^\circ + 9.7^\circ \rightarrow \boxed{\phi_m = 27^\circ}$$



حال باید ضریب α را بیابیم. می‌دانیم که رابطه‌ی بین α و میزان افزایش فاز سیستم به صورت زیر است:

$$\sin \phi_m = \frac{\alpha - 1}{\alpha + 1} \rightarrow \sin 60^\circ = \frac{\sqrt{3}}{2} \rightarrow \boxed{\alpha = 13.93}$$

سپس باید فرکانس فعالیت سیستم را پیدا کنیم. در این فرکانس باید دامنه‌ی سیستم جبران نشده که

دیagram Bode آن را رسم کردیم؛ برابر با $10 \log \alpha$ باشد. از آنجایی که $\alpha = 13.93$ است پس خواهیم

داشت:

$$\boxed{\omega_m = 1.55 \text{ rad/s}}$$

در مرحله بعد از ترکیب دو معادله و دو مجهول می‌توان صفر و قطب سیستم را یافت. داریم:

$$\begin{cases} p = \sqrt{\omega_m^2 * \alpha} \\ z = \frac{p}{\alpha} \end{cases} \rightarrow \boxed{p = 5.785, z = 0.4153}$$

حال به تابع تبدیل کنترل‌کننده بازگشته و مقادیر یافت شده را در آن قرار می‌دهیم. که با خروجی ما

تناسب ندارد (فیز مارچین ۳۵ درجه!). حال به سراغ ماتریس‌های معرفی شده توسط مربی آزمایشگاه می‌رویم.

باتوجه به خروجی‌های بدست آمده از اعداد کد ۱،

به سراغ کد ۲ می‌رویم و محاسبات را تکرار می‌کنیم.

پاسخ سوالات بخش اول مبتنی بر کد و اعداد سری ۲

+ معادله نهایی توصیف کننده K_{stiff} را بدست آورید.

- اگر از ممان در $\alpha = 0$ مشتق بگیریم؛ خواهیم داشت:

$$\begin{aligned} M &= M_x + M_y = R[(F_{2x} - F_{1x}) \cos(\alpha) - (F_{2y} + F_{1y}) \sin(\alpha)] \\ K_{stiff} &= \left(\frac{\partial M}{\partial \alpha} \right) \Big|_{\alpha=0} \\ &= \left(R \left[(F_{1x} - F_{2x}) \sin(\alpha) - (F_{2y} + F_{1y}) \cos(\alpha) \right] \right) \Big|_{\alpha=0} \\ &= -R(F_{2y} + F_{1y}) = -RF_y \\ \boxed{K_{stiff} = -RF_y} \end{aligned}$$

+ با فرض در دسترس بودن ممان چرخشی بدنه و همچنین ممان چرخشی بازو (J_{hub} و J_{arm}) انرژی

پتانسیل و جنبشی کلی سیستم را محاسبه کنید.

- تعریف و فرمول انرژی جنبشی هر بخش از سیستم را می نویسیم:

$$\begin{aligned} K_{Total} &= K_{hub} + K_{arm} = \frac{1}{2} J_{hub} \dot{\theta}^2 + \frac{1}{2} J_{arm} (\dot{\theta} + \dot{\alpha})^2 \\ P &= \frac{1}{2} K_{stiff} \alpha^2 \end{aligned}$$

+ ترم $B_{eq} \dot{\theta}$ بیانگر چه پارامتری در سیستم می باشد؟

- نشانگر گشتاور منفی ناشی از اصطکاک جرم و میله است.

+ ماتریس های فضای حالت را بدست آورید.

$$A = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \\ 0 & J_{hub}^{-1} K_{stiff} & -J_{hub}^{-1} \left(\frac{r \eta_m K_t K_m}{R_m} + B_{eq} \right) & 0 \\ 0 & -(J_{arm}^{-1} + J_{hub}^{-1}) K_{stiff} & J_{hub}^{-1} \left(\frac{r \eta_m K_t K_m}{R_m} + B_{eq} \right) & 0 \end{bmatrix}$$

$$B = J_{hub}^{-1} \left(\frac{r \eta_m K_t}{R_m} \right) \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \\ -1 \end{bmatrix}, \quad C = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \end{bmatrix}, \quad D = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

+ قطب‌های سیستم را از ماتریس A بدست آورید.

$$s_p = |\lambda I - A| == \text{Eigenvalues of "A"}$$

اطلاعات را وارد می‌کنیم و ماتریس A را مستقیماً بدست می‌آوریم.

```
1 close
2 clear
3 clc
4 s = tf('s');
```

A

```
5 A = [0      0      1 0;
6      0      0      0 1;
7      0 483.13 -28.262 0;
8      0 -837.21 28.262 0];
9 display(A)
```

A = 4×4

```
0      0      1.0000      0
0      0      0      1.0000
0 483.1300 -28.2620      0
0 -837.2100 28.2620      0
```

Poles

```
10 sys_p = eig(A);
11 display(sys_p)
```

```
sys_p = 4×1 complex
0.0000 + 0.0000i
-6.3106 + 24.4945i
-6.3106 - 24.4945i
-15.6407 + 0.0000i
```


+ توابع تبدیل را بدست آورید.

$$Y = C(SI - A)^{-1}BU + D$$

B

```
12 B = [0;
13      0;
14      49.708;
15      -49.708];
16 display(B)
```

```
B = 4x1
      0
      0
  49.7080
 -49.7080
```

C

```
17 C = [eye(2) zeros(2)];
18 display(C)
```

```
C = 2x4
      1      0      0      0
      0      1      0      0
```

D and U

```
19 D = [0;
20      0];
21 display(D)
```

```
D = 2x1
      0
      0
```

```
22 U = 1;
23 display(U)
```

```
U = 1
```

Transfer Function

```
[Num , Den] = ss2tf(A, B, C, D);
display(Num), display(Den)
```

```
Num = 2x5
10^4 ×
      0      0      0.0050      0.0000      1.7601
      0      0     -0.0050      0.0000     -0.0000
```

```
Den = 1x5
10^4 ×
      0.0001      0.0028      0.0837      1.0007      0
```

```
G_theta = tf(Num(1,:), Den);
G_theta_pole = pole(G_theta);
G_alfa = tf(Num(2,:), Den);
G_alfa_pole = pole(G_alfa);
display(G_theta), display(G_theta_pole)
```

```
G_theta =
      49.71 s^2 + 1.004e-26 s + 1.76e04
-----
s^4 + 28.26 s^3 + 837.2 s^2 + 1.001e04 s
```

Continuous-time transfer function.

```
G_theta_pole = 4x1 complex
      0.0000 + 0.0000i
     -6.3106 +24.4945i
     -6.3106 -24.4945i
    -15.6407 + 0.0000i
```

```
display(G_alfa), display(G_alfa_pole)
```

```
G_alfa =
     -49.71 s^2 + 3.532e-13 s - 5.198e-28
-----
s^4 + 28.26 s^3 + 837.2 s^2 + 1.001e04 s
```

Continuous-time transfer function.

```
G_alfa_pole = 4x1 complex
      0.0000 + 0.0000i
     -6.3106 +24.4945i
     -6.3106 -24.4945i
    -15.6407 + 0.0000i
```

+ آیا در این سیستم قطبها و مقادیر ویژه برابرند؟ توضیح دهید.

- بله. همانطور که نشان داده شده است قطبها با مقادیر ویژه برابرند زیرا در صورتی که حذف صفر و قطب رخ

ندهد شاهد این خواهیم بود که مقادیر ویژه ماتریس حالت، قطبهای سیستم خواهد بود.

طراحی کنترل کننده lead برای کنترل رفتار مفصل نرم مبتنی بر کد ۲

پیش طراحی

ابتدا باید از کنترل پذیر بودن سیستم، اطمینان حاصل کرد. این به آن معنا است که باید ماتریس

کنترل پذیری را تشکیل داد. حال که سیستم ما از مرتبه ۲ بوده و چهار متغیر حالت دارد؛ خواهیم داشت:

$$L_c = [B \quad AB \quad A^2B \quad A^3B]$$

البته این ماتریس با دستور خاص خود در محیط متلب، آرایش داده می شود. می دانیم که باید رنک

ماتریس کنترل پذیری در این سیستم، مساوی با ۴ باشد. با چک کردن در توابع مربوط، درمی یابیم که سیستم

کنترل پذیر است.

Controlability Check

```
52 C_c = ctrb(A, B);
53 C_c_rank = rank(C_c);
54 if C_c_rank == length(A)
55     disp("It is controlable!"), disp(C_c_rank)
56 else
57     disp("It is not controlable!"), display(C_c_rank), display(length(A))
58 end
```

```
It is controlable!
4
```

طبق صورت سوال ، باید کنترل کننده ای طراحی گردد که دارای حد فاز مطلوب ۷۰ درجه بوده و ثابت

خطای شیب آن ۱۰ باشد. همچنین پهنای باند ۵ رادیان بر ثانیه نیز جزء مشخصات مطلوب می باشد.

طراحی

میدانیم که فرم کلی یک کنترل کننده پیش فاز به صورت روبرو خواهد بود:

$$G_c = K_c \alpha \frac{s + z}{s + p}$$

که در آن ، α همان نسبت قطب به صفر می باشد. به علت آن که می خواهیم قطب روی سیستم ما تاثیر

نگذارد؛ آن را بسیار دورتر از صفر در نظر می گیریم. برای ثابت خطای شیب خواهیم داشت:

$$K_v = \lim_{s \rightarrow 0} s \cdot G_c(s) \cdot G(s)$$

K as Gain

```
44 K_v = Num(9) / Den(4);  
45 K_ctrl = 10 / K_v;  
46 display(K_v), display(K_ctrl)
```

```
K_v = 1.7588  
K_ctrl = 5.6856
```

حال که بهره تنظیم شد؛ دیاگرام Bode سیستم جبران نشده که تنها بهره آن تعیین شده است را

رسم می کنیم و حد فاز آن را می یابیم. این کار به این صورت انجام می شود که فرکانسی که در آن اندازه صفر

شده را یافته و می بینیم که فاز سیستم در آن فرکانس چقدر با -180° درجه فاصله دارد. خواهیم داشت:

```
47 [Gm, Pm] = margin(K_ctrl*G_theta);
```

```
Gm = Inf  
Pm = 53.0221
```

$$\phi_m = \phi_d - \phi_{sys} + 5^\circ = 70^\circ - 53^\circ + 10^\circ \rightarrow \boxed{\phi_m = 22^\circ}$$

$$\sin \phi_m = \frac{\alpha - 1}{\alpha + 1} \rightarrow \sin 22^\circ \rightarrow \boxed{\alpha = 2.61}$$

سپس باید فرکانس فعالیت سیستم را پیدا کنیم. در این فرکانس باید دامنه‌ی سیستم جبران نشده که
 دیاگرام Bode آن را رسم کردیم؛ برابر با $10 \log \alpha$ باشد. از آنجایی که $\alpha = 2.61$ است پس خواهیم
 داشت:

$$\omega_m = 5.56 \text{ rad/s}$$

در مرحله بعد از ترکیب دو معادله و دو مجهول می‌توان صفر و قطب سیستم را یافت. داریم:

$$\begin{cases} p = \sqrt{\omega_m^2 * \alpha} \\ z = \frac{p}{\alpha} \end{cases} \rightarrow p = 9, z = 3.44$$

حال به تابع تبدیل کنترل‌کننده بازگشته و مقادیر یافت شده را در آن قرار می‌دهیم.

49

$$w_m = 5.9$$

$$w_m = 5.9000$$

50

$$p = \text{sqrt}(\text{alfa} * w_m^2)$$

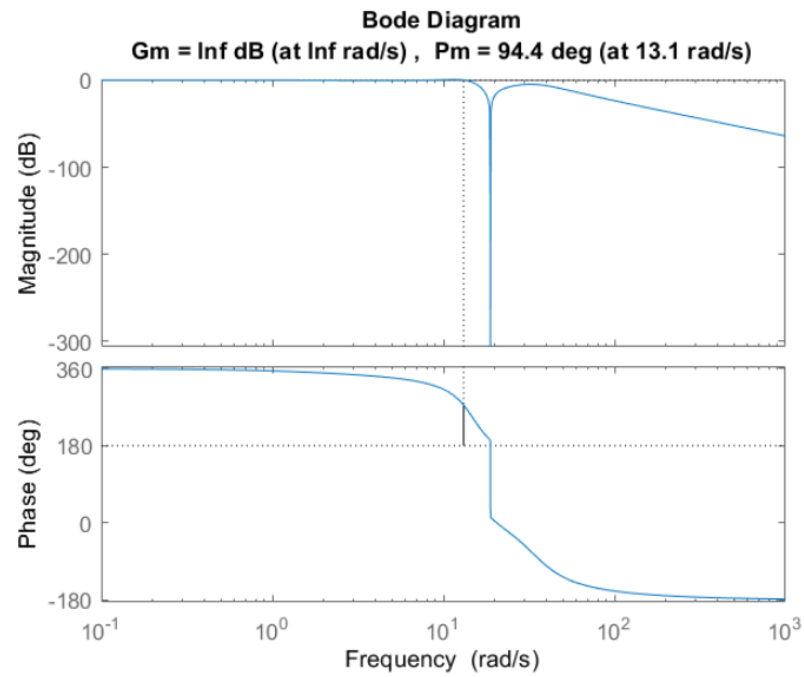
$$p = 8.7471$$

51

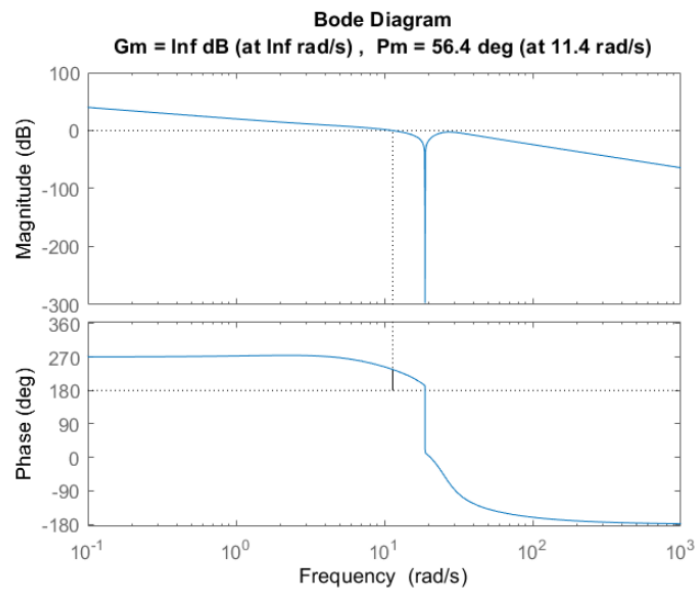
$$z = p / \text{alfa}$$

$$z = 3.9796$$

```
T_ol = K_ctrl * alfa * ((s+z)/(s+p)) * G_theta;
T_cl = feedback(T_ol, 1);
margin(T_cl)
```



```
margin(T_ol)
```



پاسخ سوالات:

+ دلیل افزودن ۵ درجه؟

- زیرا زمانی که به فاز سیستم افزوده می شود ω_c کمی جابه جا می شود. این جابه جا شدن سبب

می شود که افزایش فاز کمتر از حد مطلوب باشد پس آن را ۵ درجه بیشتر می افزاییم تا در صورت جابه جا شدن

ω_c به مقدار مطلوب برسیم.

+ چرا گین کنترلی در محاسبه افزایش اندازه تاثیری ندارد؟

- زیرا نمودار bode رسم شده؛ خود تابع تبدیل در گین کنترلی بود و دیگر نیازی به محاسبه در کنترلر

ندارد.

پاسخ سیستم حلقه بسته (θ و α) را به ورودی پله رسم کنید و بیشینه انحراف α ، زمان نشست، زمان صعود (Rise Time) و درصد بالازدگی (Percent Of Overshoot) سیستم حلقه بسته را محاسبه نمایید.

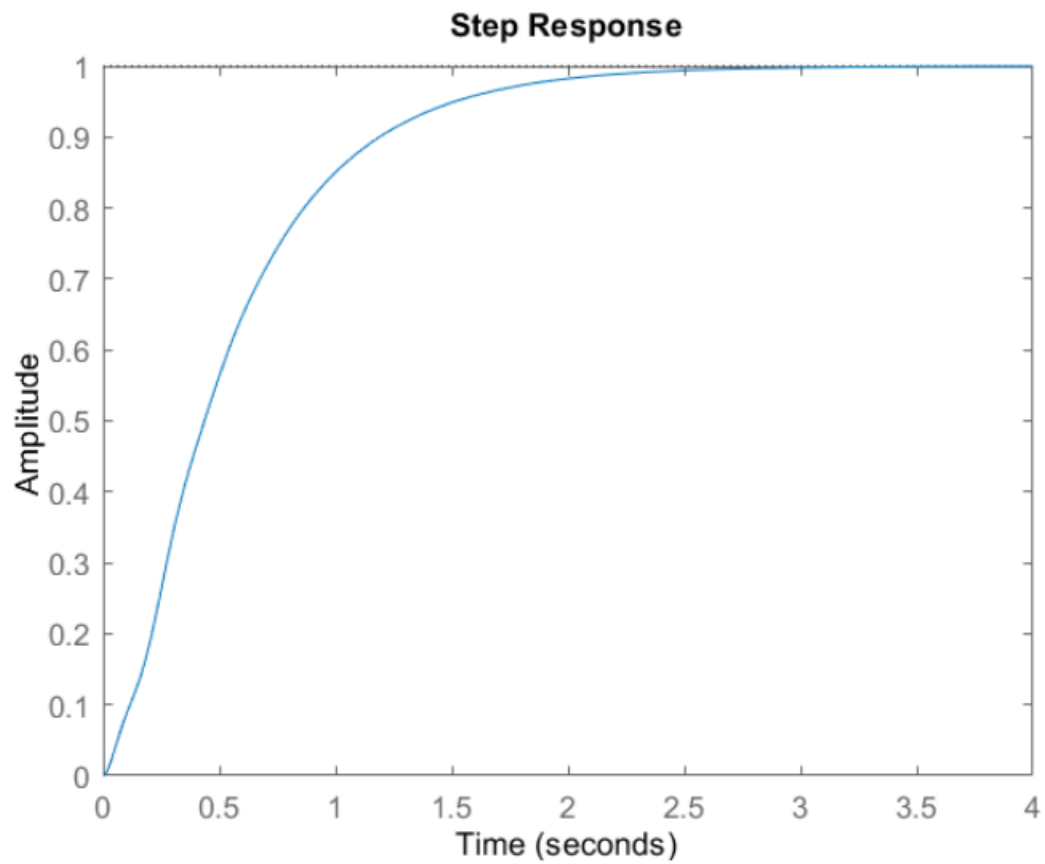
برداشت ما این است که سیستم های بدون کنترل کننده منظور است با همین فرض آن را رسم می کنیم.

```
stepinfo(feedback(G_theta, 1))
```

```
ans = struct with fields:
```

```
    RiseTime: 1.0725  
    SettlingTime: 1.9411  
    SettlingMin: 0.9005  
    SettlingMax: 0.9999  
    Overshoot: 0  
    Undershoot: 0  
         Peak: 0.9999  
    PeakTime: 4.3560
```

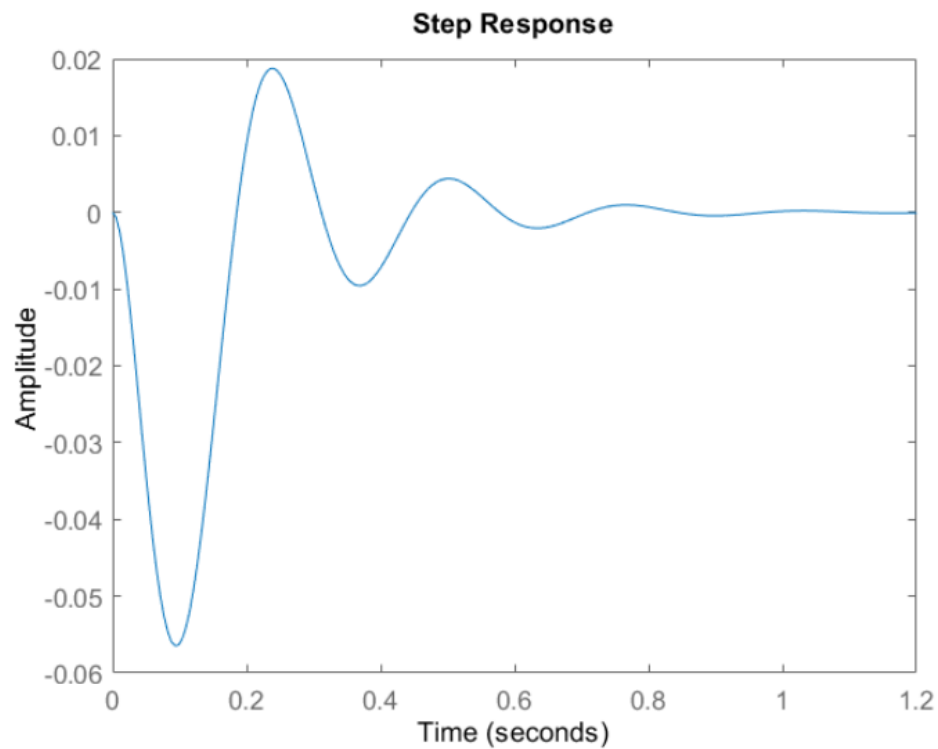
```
step(feedback(G_theta, 1))
```



```
stepinfo(feedback(G_alfa, 1))
```

```
ans = struct with fields:  
    RiseTime: 1.9504e-10  
    SettlingTime: 0.6784  
    SettlingMin: -0.0565  
    SettlingMax: 0.0187  
    Overshoot: 1.7945e+11  
    Undershoot: 5.9514e+10  
    Peak: 0.0565  
    PeakTime: 0.0931
```

```
step(feedback(G_alfa, 1))
```



+ علت تفاوت احتمالی بین متلب و عمل چیست؟

کالبراسیون اولیه خطا دارد. استهلاک و اصطکاک بسیار موثر است.

+ مزایای کنترل کننده lead نسبت به PD؟

عبور مکان هندسی جبران شده از قطب‌های مطلوب، فضای آزاد بیشتر جهت طراحی

طراحی کنترل کننده‌ی Lag

طراحی

می‌دانیم که یک کنترل کننده‌ی پس‌فاز، به صورت زیر نمایش داده می‌شود:

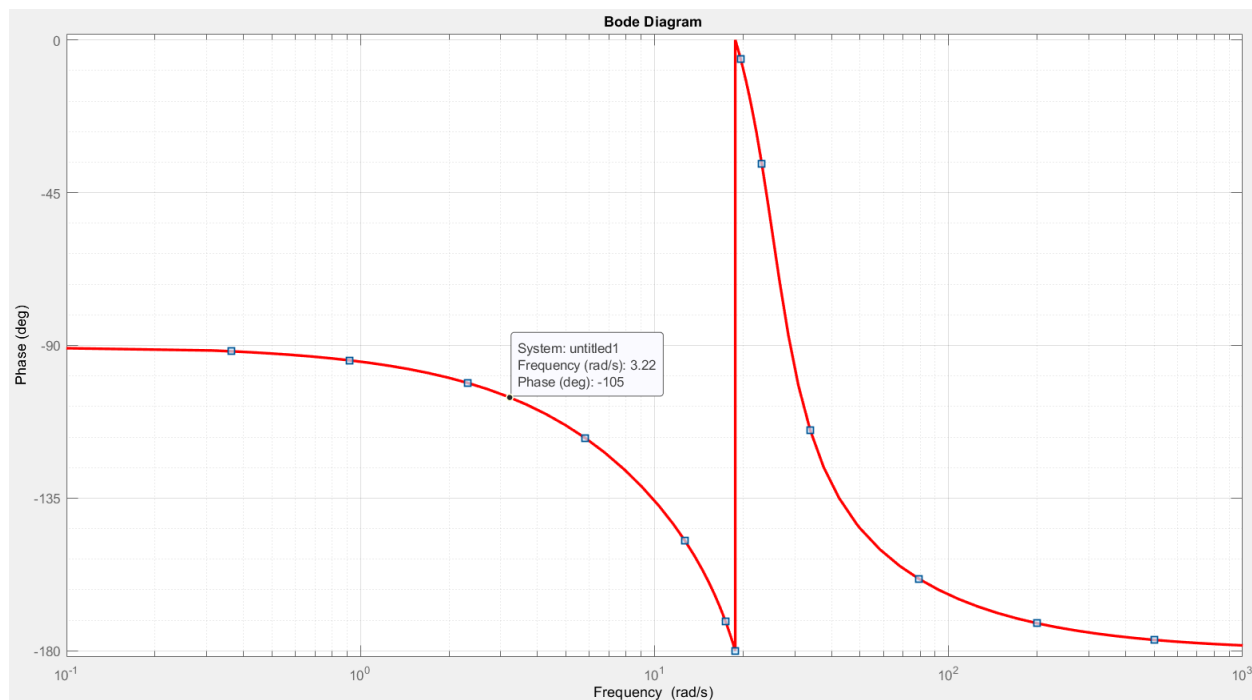
$$G_c = \frac{K}{\beta} * \frac{s + z}{s + p}$$

در این کنترل کننده به علت رفتار پایین گذر، قطب نسبت به صفر، به محور موهومی نزدیکتر است (به بیان دیگر، صفر بسیار بزرگتر از قطب می‌باشد). شرایط طراحی، همان شرایط کنترل کننده‌ی پیش‌فاز می‌باشد؛ بنابراین بهره آن نیز همان مقدار را دارد.

حال باید از روی دیاگرام Bode که از پیش ترسیم شده، حاشیه فاز را تعیین کنیم. این حاشیه فاز

معادل با حاشیه فاز مطلوب به علاوه‌ی ۵ تا ۱۲ درجه است. بنابراین، خواهیم داشت:

$$PM = 70^\circ + 5^\circ = 75^\circ, \omega_c = 3.25 \text{ rad/s}$$



$$|K \cdot G(j\omega)|_{\omega=3.25} = 9.44 \text{ dB} \rightarrow \beta = 10^{\frac{9.44}{20}} \rightarrow \boxed{\beta = 2.96}$$

برای بدست آوردن صفر و قطب باید دو نکته را مد نظر داشت:

۱- صفر را به صورتی انتخاب می‌کنیم که $z = 0.1 \cdot \omega_m$ تا اثرات پس‌فازی به حداقل برسد.

۲- ضریب β در حقیقت نسبت صفر به قطب می‌باشد.

با در نظر گرفتن دو نکته‌ی بالا، می‌توان دریافت که:

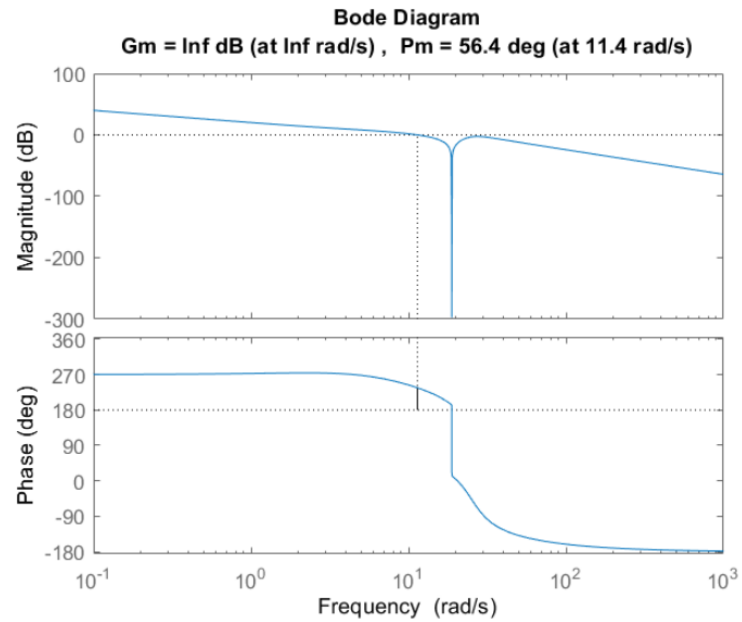
$$z = 0.325, p = 0.110$$

با قرار دادن مقادیر بدست آمده برای کنترل‌کننده‌ی پس‌فاز، خواهیم داشت:

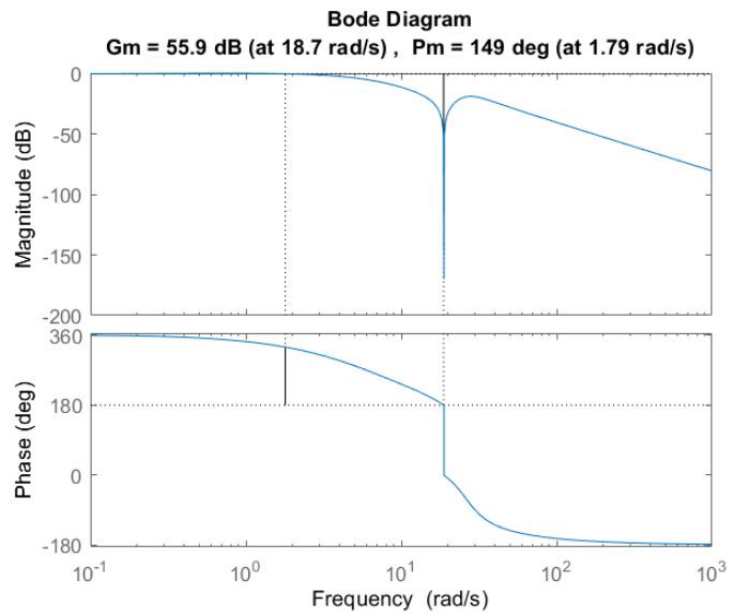
$$G = G_c * T_1 \rightarrow \boxed{G(s) = \frac{621.2s^3 + 2472s^2 + 220000s + 8753005.0}{s^5 + 37.01s^4 + 1084s^3 + 17330s^2 + 87530s}}$$

Lag Controller

```
56 PM_lag = 75;  
57 w_c_lag = 3.25;  
58 beta_lag = 2.96;  
59 z_lag = w_c_lag * 0.1;  
60 p_lag = z_lag / beta_lag;  
61 C_lag = (K_ctrl / beta_lag) * ((s+z_lag)/(s+p_lag));  
62 T_ol_lag = series(C_lag, G_theta);  
63 margin(T_ol)
```



```
64 T_cl_lag = feedback(T_ol_lag, 1);  
65 margin(T_cl_lag)
```



سوالات

نمودار پاسخ پله توابع در طراحی گذاشته شد.

طراحی کنترل کننده فیدبک در فضای حالت

طراحی

در کنترل کننده های فیدبک حالت، از متغیرهای حالت، فیدبک گرفته شده و در ضریب K ضرب

می گردد و سپس به عنوان ورودی به سیستم وارد می شود. بنابراین خواهیم داشت:

$$u = -Kx$$

$$\dot{x} = Ax + Bu \rightarrow \dot{x} = Ax + B(-Kx) \rightarrow \dot{x} = (A - BK)x$$

پس می توان گفت که این بار، ماتریس گذر حالت به صورت زیر خواهد بود:

$$\Phi = (sI - (A - BK))^{-1} \rightarrow \Phi = (sI - A + BK)^{-1}$$

حال باید دترمینان ماتریس بالا را حساب کرده و برابر با مخرج تابع تبدیلی که بر اساس شرایط مطلوب

بدست می آید قرار داده تا ضرایب بهره ی K بدست آیند. این کار به علت بزرگ بودن ابعاد ماتریس گذر حالت

بسیار دشوار بوده بنابراین از دستور زیر در محیط متلب استفاده می کنیم:

$$K = place(A, B, s_d)$$

در این رابطه ، s_d برداری است که شامل قطب های مطلوب سیستم می باشد. در خروجی، برداری ظاهر

می شود که حاوی مقادیر مناسب بهره برای رسیدن به مشخصات مطلوب سیستم است.

از ما خواسته شده است که قطب های سیستم خود را در مکان های زیر قرار دهیم:

$$s_d = [-5.04 + j5.141 \quad -5.04 - j5.141 \quad -100 \quad -50]$$

پس از محاسبه از طریق دستور کامپیوتری خواهیم داشت:

$$K = [14.7243 \quad -100.481 \quad 2.7367 \quad 0.849]$$

State Space Feed-Back

```
66 s_d_fb = [-5.04+1j*5.141 -5.04-1j*5.141 -100 -50];
67 K_ssfb = place(A, B, s_d_fb);
```

```
K_ssfb = 1×4
    14.7243 -100.4809     2.7367     0.0849
```

```
68 A_new = A - B*K_ssfb;
69 [N_ssfb, D_ssfb] = ss2tf(A_new, B, C, D);
70 G_t_ssfb = tf(N_ssfb(1,:), D_ssfb)
```

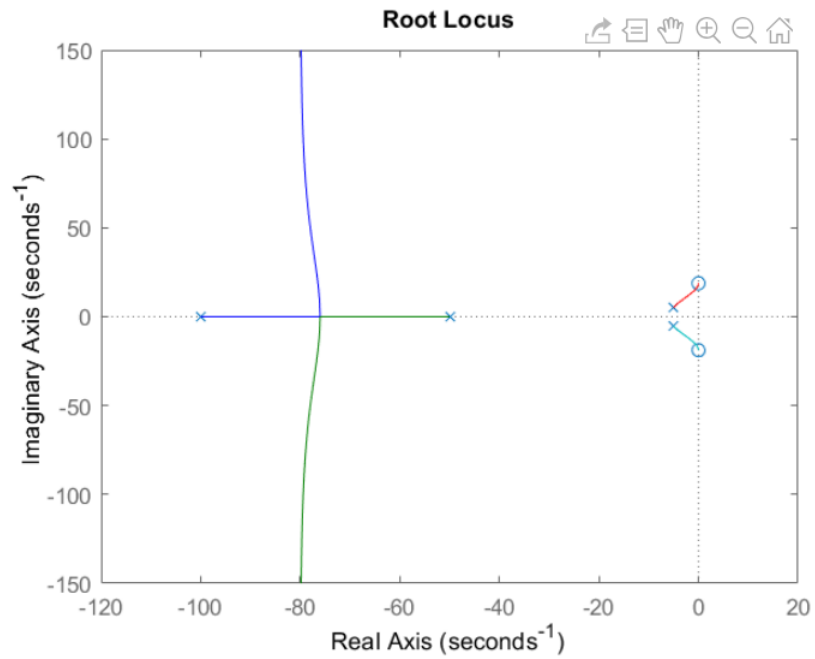
```
G_t_ssfb =
```

```

              49.71 s^2 + 1.76e04
-----
s^4 + 160.1 s^3 + 6564 s^2 + 5.817e04 s + 2.592e05
```

```
Continuous-time transfer function.
```

```
71 rlocus(G_t_ssfb)
```

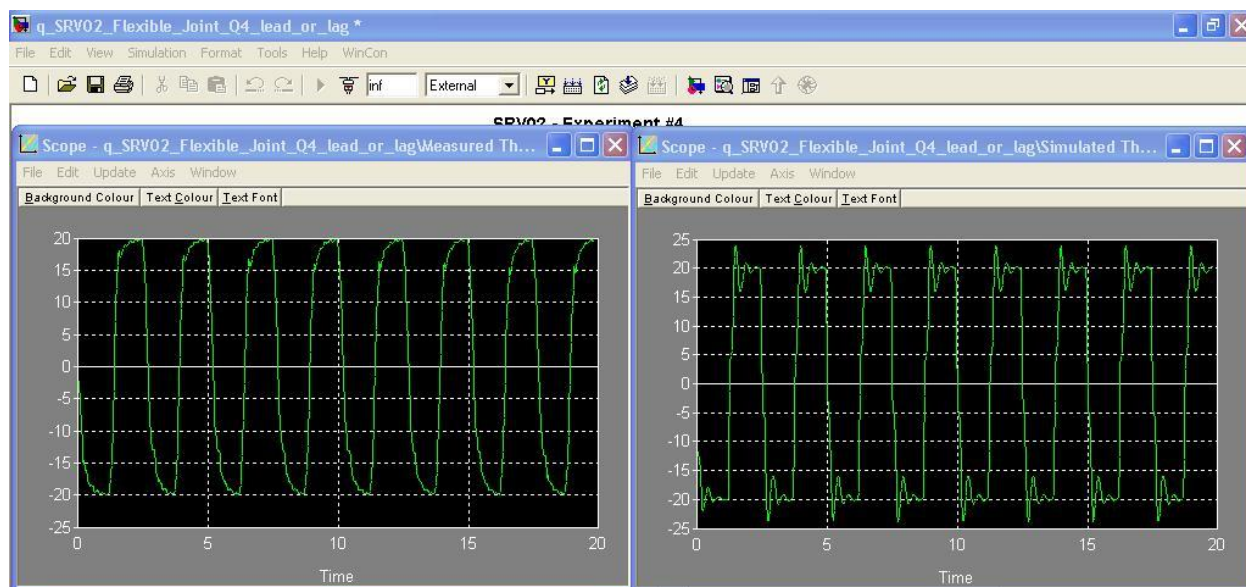


72

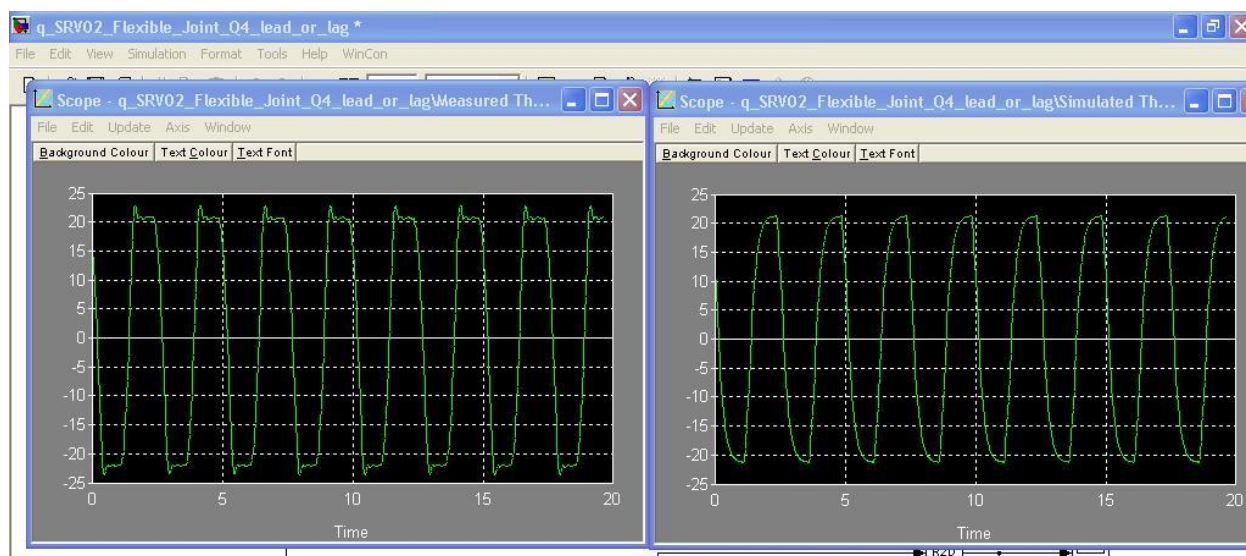
`stepinfo(G_t_ssfb)`

```
ans = struct with fields:
    RiseTime: 0.3744
    SettlingTime: 0.8688
    SettlingMin: 0.0611
    SettlingMax: 0.0706
    Overshoot: 3.9572
    Undershoot: 0
    Peak: 0.0706
    PeakTime: 0.6724
```

نتایج عملی



کنترل کننده 1 Lead



کنترل کننده 1 Lag