به نام خدا





دانشگاه تهران پردیس دانشکدههای فنی دانشکده مهندسی برق و کامپیوتر

سیستم های کنترل پیشرفته پروژه فاز دو

نیما زمان پور 810198407

دى ماه 1401

فهرست

3	خواسته 1
5	خواسته 2
6	خواسته 3
8	خواسته 4
10	خواسته 5
	خواسته 6

خواسته 1

بر اساس تابع تبدیل بدست آمده در فاز قبل، قطب های سیستم s=15.6, -15.7, -250 است. که قطب 250- سريع است و بقيه كند هستند.

برای معادلات حالت سیستم داریم:

$$\dot{X} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ 244.83 & -0.09828 & 26.867 \\ 0 & 0 & -250 \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 5 \end{bmatrix} u$$

$$y = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \end{bmatrix} X$$

تابع تبدیل سیستم بصورت زیر است:

$$G(s) = \frac{b(s)}{a(s)} = \frac{134.38}{s^3 + 250.1s^2 - 291.92s - 61230}$$

برای جایابی قطب های سیستم از حالت نامطلوب به مطلوب ابتدا برای دسته قطب های سریع قطب های 80- ,-60 در نظر مي گيريم.

$$\alpha(s) = s^3 + 190s^2 + 11800 + 24e4$$

از روش بس و گیورا استفاده می کنیم.

$$K = (\alpha - a)\Psi^{-1}C^{-1}$$

$$\alpha = [190 \quad 11800 \quad 24e4], a = [250.1 \quad -291.92 \quad -61230]$$

$$\Psi = \begin{bmatrix} 1 & 250.1 & -291.92 \\ 0 & 1 & 250.1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, C = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 134.34 \\ 0 & 134.34 & -33600 \\ 5 & -1250 & 312500 \end{bmatrix}$$

$$K = \begin{bmatrix} 2132 & 89.494 & -12.02 \end{bmatrix}$$

حال این کار را مجددا برای دسته قطب های کند 5-,4- ,2- انجام می دهیم.

$$\alpha(s) = s^3 + 11s^2 + 38s + 40$$

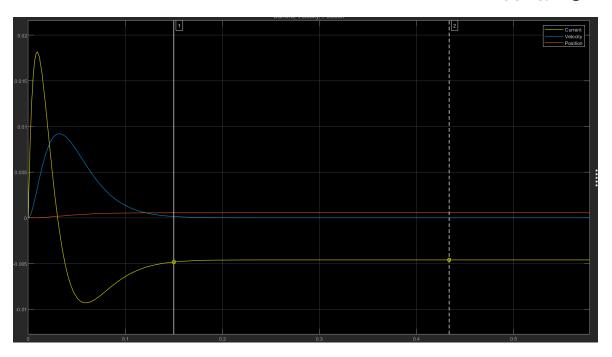
$$K=(\alpha-\alpha)\Psi^{-1}C^{-1}$$

$$\alpha = [11 \ 38 \ 40], \alpha = [250.1 \ -291.92 \ -61230]$$

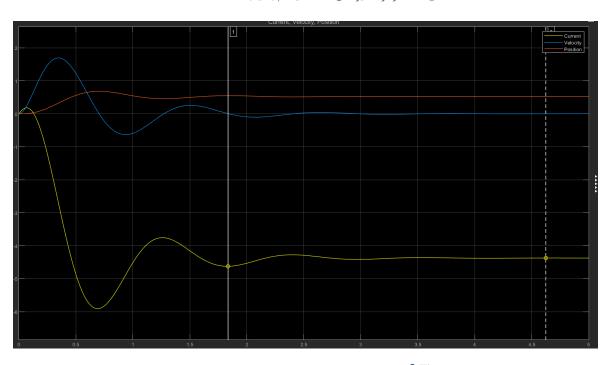
$$\Psi = \begin{bmatrix} 1 & 250.1 & -291.92 \\ 0 & 1 & 250.1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}, C = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 134.34 \\ 0 & 134.34 & -33600 \\ 5 & -1250 & 312500 \end{bmatrix}$$

$$K = [20.16 \quad 2.097 \quad -47.82]$$

برای شبیه سازی سیستم به کمک فیدبک حالت u=-kx+r قرار می دهیم. برای قطب تند و کند نتایج بصورت زیر است:



1 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم با فیدبک حالت تند



2 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم با فیدبک حالت کند

همانطور که در شکل میبینید با جایابی قطب ها به قطب های سریعتر زمان صعود و نشست کمتر شده است. (حدود 0.1 درمقایسه با 0.1 برای موقعیت و 0.15 و 0.15 برای جریان). اما بزرگ بودن ضرایب کنترل کننده باعث شده فراجهش زیاد شود. یعنی در ابتدا سیستم جریان بسیار زیادی می کشد که این

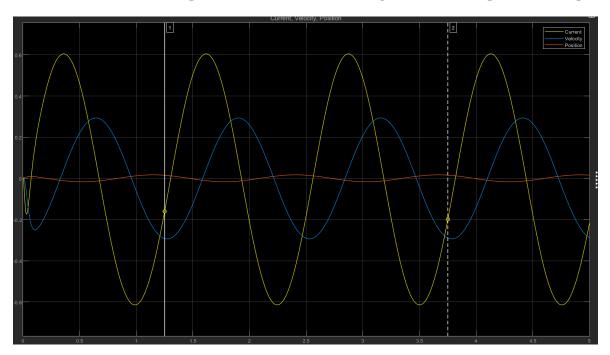
مسئله ممکن است سیم ها را ذوب کند. همچنین بزرگ پیاده سازی آن را پیچیده تر و پرهزینه تر میکند. همچنین میتوان دید که مقدار steady-state متغیر های حالت در کنترلر تند بسیار کوچکتر از متغیر های حالت در کنترلر کند است.

$$\dot{x} = A_c x + Bu, A_c = A - Bk, u = -kx + r$$

به این دلیل است که چون در حالت steady-state به این دلیل است. با زیاد شدن X نیز کاهش پیدا می کند. که برای رفع این مشکل نیاز به طراحی ردیاب است.

خواسته 2

از یک سیگنال ژنراتور با سیگنال سینوسی فرکانس 5hz و دامنه 0.05 استفاده میکنیم. و آن را با متغیر های حالت جمع میکنیم. همانطور که میتوان دید کنترلر حالت موفق به حذف اغتشاش نشده و خروجی سیستم نوسانی است. که برای رفع این مشکل نیاز به کنترلر انتگرالی داریم.



3 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم با فیدبک حالت کند در حضور اغتشاش



4 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم با فیدبک حالت تند در حضور اغتشاش

خواسته 3

برای طراحی ردیاب با فیدبک حالت و کنترل انتگرالی داریم:

$$u = -k_1 x - k_2 q, q = r - y(t)$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x} \\ \dot{q} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A & 0 \\ -C & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ q \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B \\ 0 \end{bmatrix} u + \begin{bmatrix} 0 \\ I \end{bmatrix} r$$

$$y = \begin{bmatrix} C & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ q \end{bmatrix}$$

$$\bar{A} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ 244.83 & -0.09828 & 26.867 & 0 \\ 0 & 0 & -250 & 0 \\ -1 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}, \bar{B} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 5 \\ 0 \end{bmatrix}$$

شرط لازم برای کنترل پذیری به کمک ورودی a کنترل پذیر بودن $ar{A}, ar{B}$ است.

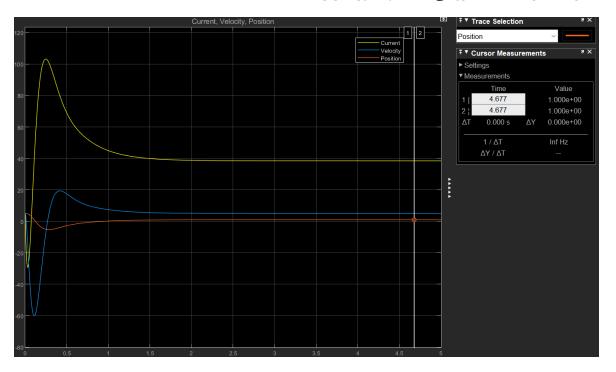
$$Co = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 134.34 & -3.36e4 \\ 0 & 134.34 & -3.36e4 & 8.321e6 \\ 5 & -1250 & 312500 & -7.813e8 \\ 0 & 0 & 0 & -134.34 \end{bmatrix}$$

رنک ماتریس کنترل پذیری 4 است. پس زوج $ar{A}, ar{B}$ کنترل پذیر است.

حال کنترلر حالت را برای $ar{A}, ar{B}$ مینویسیم. قطب های سیستم حلقه بسته را 20- $A, ar{B}$ و قطب انتگرال گیر را 5- قرار میدهیم. از روش آکرمن استفاده می کنیم.

$$K = q_n^T \alpha(A),$$
 $q_n^T \alpha = [0 \ 0 \ \cdots \ 1]_{1,n} Co^{-1}$
 $\alpha(s) = s^4 + 50s^3 + 875s^2 + 6250s + 15000$
 $K = [137.47 \ 8.3 \ -40.02 \ -111]$

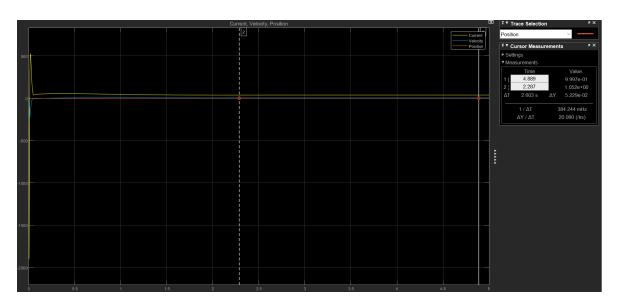
با طراحی دیاگرام ردیاب فیدبک حالت و کنترلر انتگرالی مطابق جزوه درس و همچنین اضافه کردن یک اغتشاش با اندازه ثابت 5 خروجی سیستم بصورت زیر است:



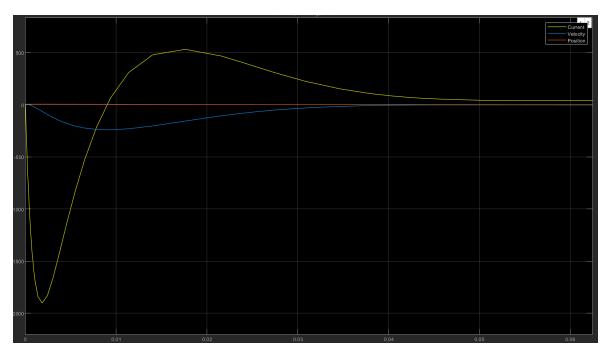
5 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم در حضور اغتشاش با ردیاب فیدبک حالت و کنترل انتگرالی

همانطور که می توان دید علی رغم این که اغتشاش باعث شده steady-state سایر متغیر های حالت همانطور که می توان دید علی رغم این که اغتشاش باعث شده $r-y(t)=0 \rightarrow y(t)=r$ پس خروجی جابجا شود. اما چون مشتق q به سمت صفر می رود. و هدف ما تامین می شود.

از نتایج کنترلر PID فاز قبل داریم:



6 Figure نمودار متغیر های حالت با کنترلر



7 Figure نمودار متغیر های حالت با کنترلر PID از نمای نزدیک

با مقایسه 2 نمودار می توان دید که کنترلر انتگرالی فراجهش کمتر و زمان نشست بیشتری دارد و کنترلر PID فراجهش بیشتر و زمان نشست کمتری دارد.

خواسته 4

برای طراحی یک رویتگر خطی از خاصیت دوگانی استفاده می کنیم. و یک کنترلر با قطب های -,50-60,-80 طراحی می کنیم. به کمک روش آکرمن:

$$\begin{cases} K \to L^T \\ B \to C^T \\ A \to A^T \end{cases}$$

$$K = q_n^T \alpha(A), \qquad q_n^T \alpha = \begin{bmatrix} 0 & 0 & \cdots & 1 \end{bmatrix}_{1,n} Co^{-1}$$

$$\alpha(s) = s^3 + 190s^2 + 11800 + 24e4$$

$$L = \begin{bmatrix} -60.01 \\ 27051 \\ -240360 \end{bmatrix}$$

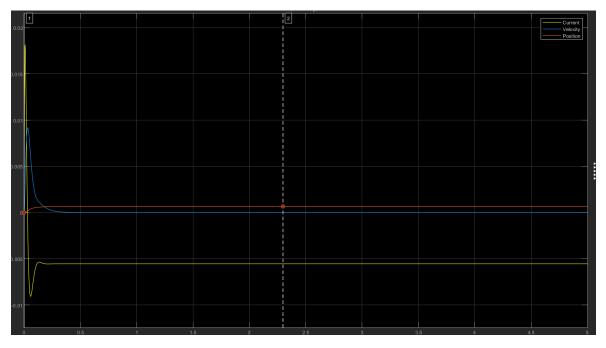
ماتریس L را یکبار دیگر برای قطب های سیستم کند بصورت L00, -150, -150, بدست می آوریم:

$$K = q_n^T \alpha(A), \qquad q_n^T \alpha = \begin{bmatrix} 0 & 0 & \cdots & 1 \end{bmatrix}_{1,n} Co^{-1}$$

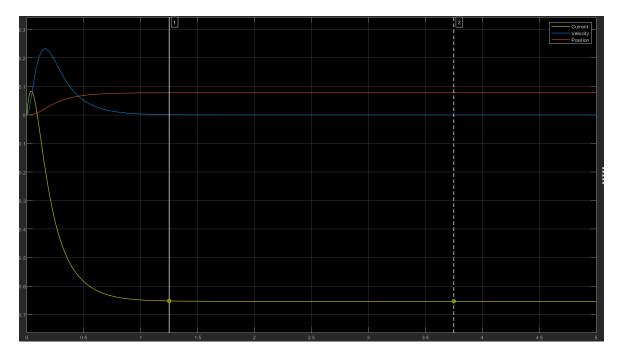
$$s^3 + 450s^2 + 65000s + 3e6$$

$$L = \begin{bmatrix} 200 \\ 15225 \\ -27906 \end{bmatrix}$$

حال مطابق دیاگرام بلوکی جزوه، فیدبک حالت از حالت تخمینی را شبیه سازی میکنیم.



8 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم در فیدبک حالت از حالت تخمینی قطب های تند



9 Figure نمودار متغیر های حالت سیستم در فیدبک حالت از حالت تخمینی قطب های کند

رویتگر حالت بخوبی توانست متغیر های حالت سیستم را تخمین بزند. و کنترلر حالت نیز قطب های سیستم را جایابی کرد و سیستم پایدار شد.

خواسته 5

برای طراحی رویتگر کاهش مرتبه یافته ابتدا دقت می کنیم. که L=1 است. پس یک ماتریس پایدار F_{2*2} انتخاب می کنیم که مقدار ویژه مشتر F_{2*2} با F_{2*2}

$$F = \begin{bmatrix} -10 & 2 \\ 0 & -40 \end{bmatrix}, \lambda = -10, -40$$

سپس L را طوری انتخاب می کنیم که (F,L) کنترل پذیر باشند:

$$L = \begin{bmatrix} 1 \\ -10 \end{bmatrix}$$
, $Co = \begin{bmatrix} 1 & -30 \\ -10 & 400 \end{bmatrix}$,

سپس T را از معادله زیر بدست می آوریم:

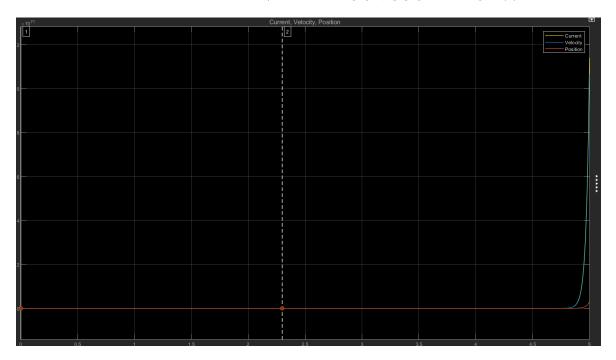
$$TA - FT = LC$$

$$T = \begin{bmatrix} -0.0029 & 0.0018 & 1.628e - 4 \\ -0.2953 & 0.0074 & 9.471e - 4 \end{bmatrix}$$

در این صورت معادلات زیر تخمین x را میدهند:

$$\dot{z} = Fz + TBu + Ly$$

$$\hat{x} = \begin{bmatrix} C \\ T \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} y \\ z \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ -200.01 & 3500 & -712.57 \\ 1875 & -27344 & 6624 \end{bmatrix}$$



10 Figure نمودار های متغیر های حالت در فیدبک حالت از حالت تخمینی کاهش مرتبه یافته

خواسته 6

کنترلر قسمت 4 را برای سیستم غیر خطی پیاده سازی می کنیم. به دلیل وجود محدود کننده برای سیستم غیر خطی موجود در بلوک Magnetic Levitation مقدار و تغیر موقعیت همواره بین 0 تا 1.0 است. و متغیر جریان حداکثر تا 16000 زیاد می شود. به همین دلیل برای همه مقادیر ورودی r(t) سیستم غیر خطی پایدار است.

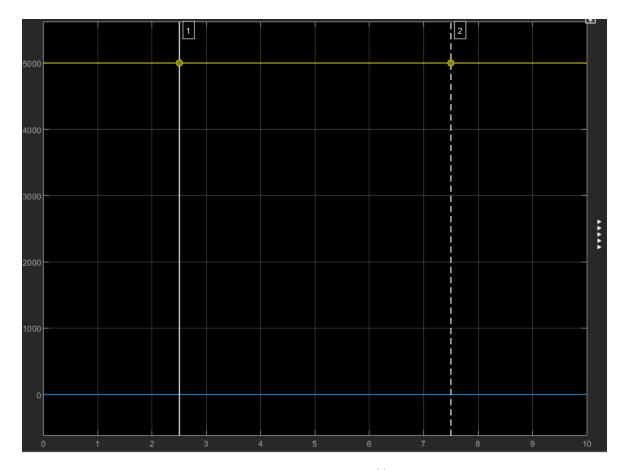
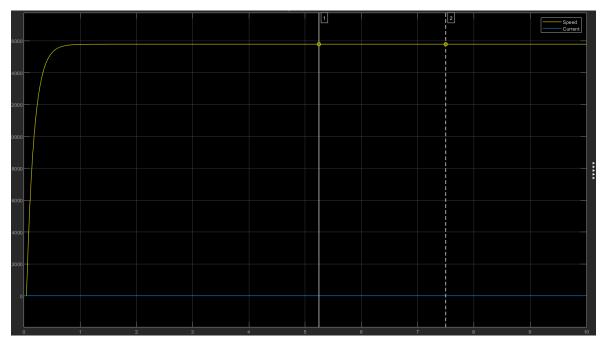


Figure نمودار موقعیت و رفرنس سیستم



 $\mathbf{r}(\mathbf{t}) = \mathbf{5000}$ הספרון אינון פ ייעם אוני 12 Figure