

خواجه نصيرالدين طوسي

K. N. Toosi University of Technology

کنترل مبتنی بر پیشبینی مدل

دكتر اميرحسين نيكوفرد

تمرین سری سوم

سید محمد امین غضنفری

شماره دانشجویی: ۴۰۲۰۹۱۰۴

پاییز ۱۴۰۳

فهرست مطالب

۲		سوال اول	1
۲		۱.۱ بخش اول	
٣	م	۲.۱ ب <i>خش</i> دو	
٧	بم	۳.۱ بخش سو	
٩	ﻪﻟﺮﻡ	۴.۱ بخش چم	
17	جم	۵.۱ بخش پن	
14		سوال دوم	۲
14		۱.۲ بخش اول	
۱۷	- م	۲.۲ بخش دو	
۱۲	قید نرم	1.7.1	
۱۸	قيد سخت	7.7.7	
	• • • • • • • • • • • • • • • • • • •		
۲٠		۳.۲ بخش سو	

۱ سوال اول

1.1 بخش اول

تابع تبدیل به صورت زیر در اختیار قرار دارد:

$$G(s) = rac{F(s)}{U(s)} = rac{k_{sp}K_sk_e(A_i + A_0)}{(au s + 1)\left[(K_p + Cs)(m_as^2 + ds + k_e) + (A_i^2s + A_0^2s)
ight]}$$
با توجه به روش تحقق مینیمال داریم:

$$G(s) = \frac{Y(s)}{U(s)} = \frac{\beta}{s^n + \alpha_1 s^{n-1} + \dots + \alpha_{n-1} s + \alpha_n}$$

$$\dot{x}(t) = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 1 & \dots & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ 0 & 0 & 0 & \dots & 1 \\ -\alpha_n & -\alpha_{n-1} & -\alpha_{n-2} & \dots & -\alpha_1 \end{bmatrix} x(t) + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \vdots \\ 0 \\ \beta \end{bmatrix} u(t)$$

$$y(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & \dots & 0 \end{bmatrix} x(t)$$

مقادیر مربوطه به شرح زیر به دست میآیند.

$$\begin{cases} \alpha_{1} = \frac{(\tau(K_{p}m_{a} + Cd) + Cm_{a})}{\tau Cm_{a}} \\ \alpha_{2} = \frac{(\tau(K_{p}d + Ck_{e} + A_{i}^{2} + A_{0}^{2}) + (K_{p}m_{a} + Cd))}{\tau Cm_{a}} \\ \alpha_{3} = \frac{(\tau K_{p}k_{e} + (K_{p}d + Ck_{e} + A_{i}^{2} + A_{0}^{2}))}{\tau Cm_{a}} \\ \alpha_{4} = \frac{K_{p}k_{e}}{\tau Cm_{a}} \\ \beta = \frac{k_{sp}K_{s}k_{e}(A_{i} + A_{0})}{\tau Cm_{a}} \end{cases}$$

حال با استفاده از آنها، معادلات فضای حالت را محاسبه و ماتریسهای آن را به دست می آوریم.

$$A = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \\ -\alpha_4 & -\alpha_3 & -\alpha_2 & -\alpha_1 \end{bmatrix}, B = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ \beta \end{bmatrix}, C = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}, D = 0$$

۲.۱ بخش دوم

برای این بخش ابتدا باید نایقینیها را به نحوی به سیستم اعمال کنیم. برای این منظور، از خاصیت تابع سینوس که مقداری بین \cdot و ۱ دارد استفاده می کنیم. به عنوان مثال برای k_e محاسبات مربوطه را انجام می دهیم. برای بقیه پارامترها نیز محاسبات به همین صورت خواهد بود.

$$k_e = (100+50)/2 + [(100-50)/2] \times sin(t) = 75 + 25 sin(t)$$
برای سایر مقادیر داریم:

$$K_{s} = 0.375 + 0.125 * sin(t)$$

$$K_{p} = 2.5 \times 10^{-12} + 2.5 \times 10^{-12} * sin(t)$$

$$C = 2 \times 10^{-11} + 10^{-11} * sin(t)$$

$$d = 700 + 100 * sin(t)$$

$$m_{a} = 20.0 + 0.1 * sin(t)$$

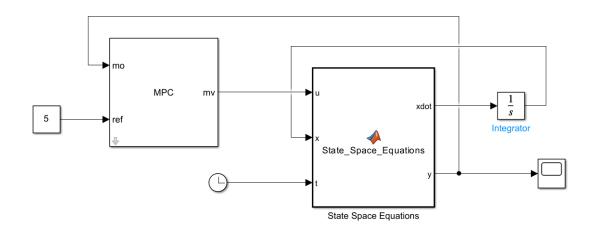
$$A_{i} = 0.00203 + 0.0001 * sin(t)$$

$$A_{o} = 0.00152 + 0.00008 * sin(t)$$

$$k_{sp} = 0.0012 + 0.0001 * sin(t)$$

$$\tau = 35 + 5 * sin(t)$$
:

حال در سیمولینک سیستم را طراحی میکنیم.



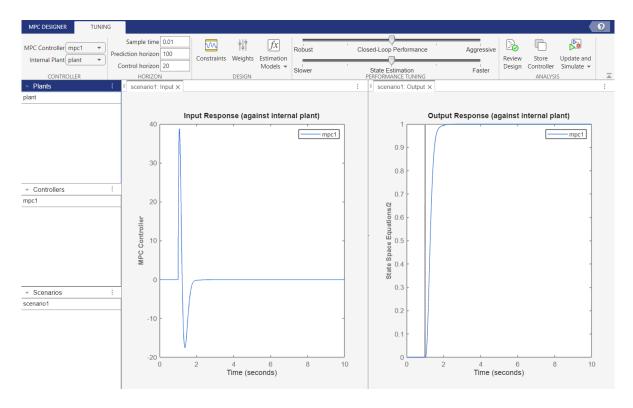
شکل ۱: سیستم با کنترلر linear MPC

معادلات قرار گرفته در Matlab Function در ادامه آورده شده است.

```
function [xdot, y] = State_Space_Equations(u, x, t)
3
  % Parameter ranges pertaining to the linear transfer
      function (Table 1)
4
5
  ke = 75 + 25 * sin(t);
  Ks = 0.375 + 0.125 * sin(t);
6
  Kp = 2.5*10^{(-12)} + 2.5*10^{(-12)} * sin(t);
  C1 = 2*10^{(-11)} + 1*10^{(-11)} * sin(t);
  d = 700 + 100 * sin(t);
10 \mid ma = 20.0 + 0.1 * sin(t);
11
  Ai = 0.00203 + 0.0001 * sin(t);
12 \mid Ao = 0.00152 + 0.00008 * sin(t);
  ksp = 0.0012 + 0.0001 * sin(t);
13
14 \mid tau = 35 + 5 * sin(t);
15
16 | % Definig the parameters calculated for the state-
     space equations
17
18
   a1 = (tau * (Kp * ma + C1 * d) + (C1 * ma)) / (tau *
      C1 * ma);
19
  a2 = (tau * (Kp * d + C1 * ke + Ai^2 + Ao^2) + (Kp *
      ma + C1 * d)) / (tau * C1 * ma);
  a3 = (tau * Kp * ke + Kp * d + C1 * ke + Ai^2 + Ao
20
     ^2) / (tau * C1 * ma);
  a4 = (Kp * ke) / (tau * C1 * ma);
21
  beta = (ksp * Ks * ke * (Ai + Ao)) / (tau * C1 * ma)
22
23
24
  % State-Space Matrices
25
26
  A = [
27 | 0,1,0,0;
28 | 0,0,1,0;
29 0,0,0,1;
30 \mid -a4, -a3, -a2, -a1
31 ];
32
33 \mid B = [
```

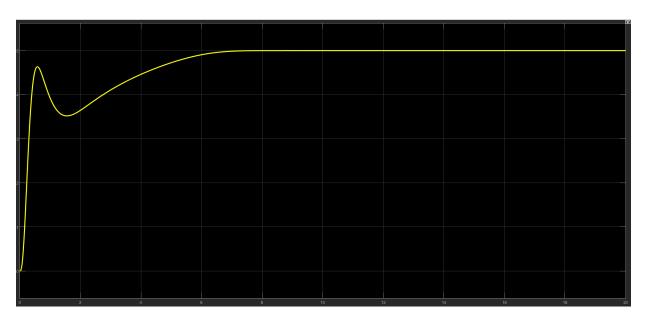
```
34 0;
35
   0;
36
   0;
37
   beta
38
   ];
39
   C = [1,0,0,0];
40
41
   % State-Space equations
42
43
44
   xdot = A * x + B * u;
45
   y = C * x;
```

همچنین مقادیر مربوط به کنترلر در تصویر زیر قابل مشاهده است.



شكل ۲: صفحه مربوط به linear MPC

در نهایت هم خروجی سیستم به صورت زیر به دست آمده است.

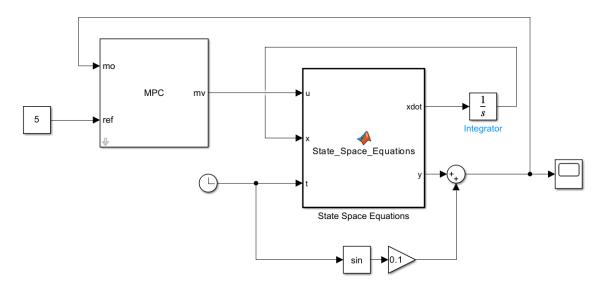


linear MPC شکل \mathfrak{P} : خروجی سیستم با کنترلر

همانطور که از تصویر پیداست سیستم توانسته پس از ۷ ثانیه به تعادل رسیده و مقدار مطلوب ما را دنبال کند. در ابتدا اما یک فراجهش قبل از رسیدن به مقدار نهایی داشته که این رفتار سیستم می تواند به دلیل نایقینی موجود در سیستم باشد.

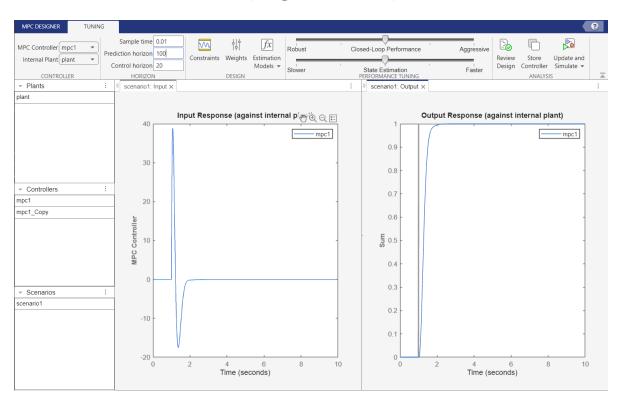
٣.١ بخش سوم

در این بخش، اغتشاش خواسته شده را به سیستم اعمال می کنیم و اثر آن بر سیستم را بررسی می کنیم.



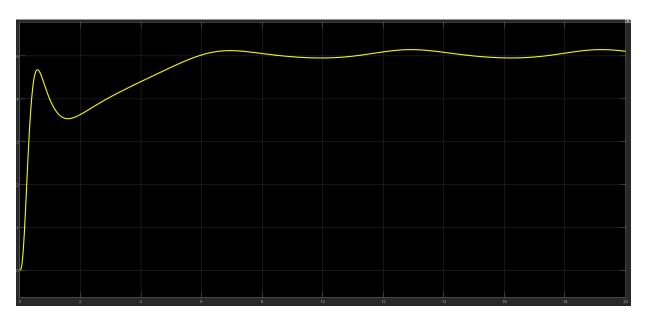
linear MPC شکل *: سیستم دارای اغتشاش با کنترلر

با استفاده از همان مقادير سيستم جدبد را كنترل مي كنيم.



شكل ۵: صفحه مربوط به linear MPC

سیگنال خروجی به صورت زیر به دست میآید.

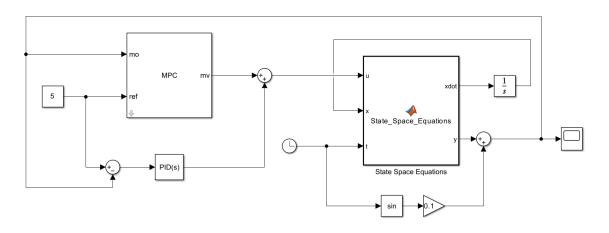


linear MPC شکل % (x,y) سیستم دارای اغتشاش با کنترلر % (x,y)

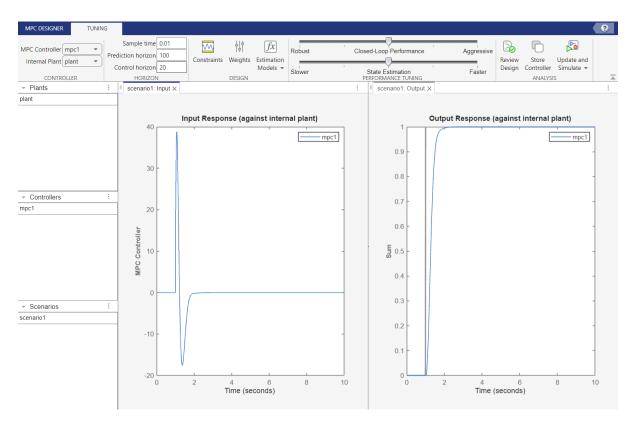
سیستم در حال نوسان بین 4.95 و 5.15 است و نمی تواند پایدار شود. در واقع کنترلر نمی تواند اثر اغتشاش را خنثی کند. همچنین با توجه به بازه نوسان، می توان متوجه شد که سیستم دچار خطای ماندگار 0.05 نیز شده است.

۴.۱ بخش چهارم

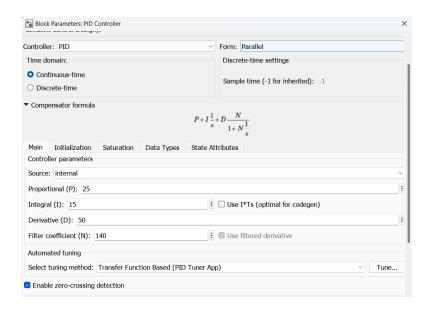
در بخش سعی می کنیم اثرات نایقینی و اغتشاش را با استفاده از کنترلر $tube\ MPC$ خنثی کنیم. برای این کار، یک کنترل PID به سیستم اضافه کرده و با تعیین پارامتر مناسب برای آن، یه کنترل سیستم می پردازیم. ضرایب PID و PID در ادامه قابل مشاهده است.



شکل ۷: سیستم دارای اغتشاش با کنترلر tube MPC

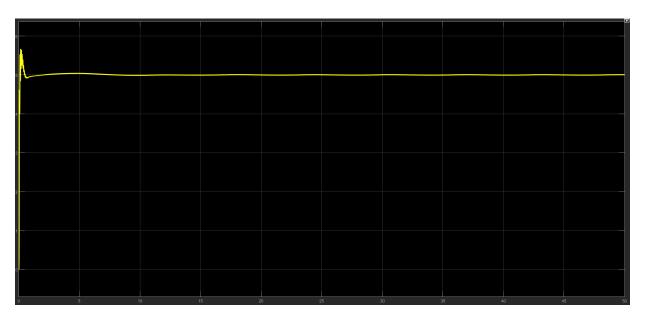


شكل ٨: صفحه مربوط به linear MPC



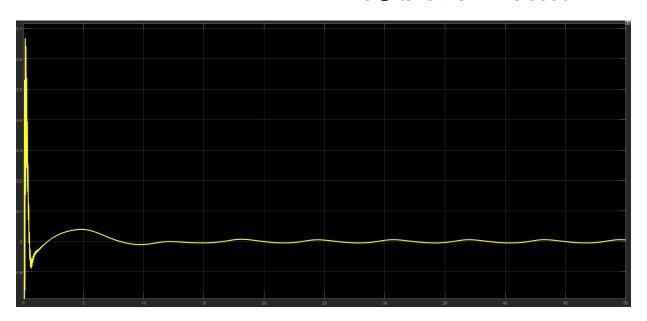
شكل ٩: صفحه مربوط به PID

ضرایب PID بعد از استفاده از Auto tune مجدد به صورت دستی تنظیم شدند تا نتیجه مطلوب به دست آید. نتیجه این کنترلر در ادامه قابل ملاحظه است.

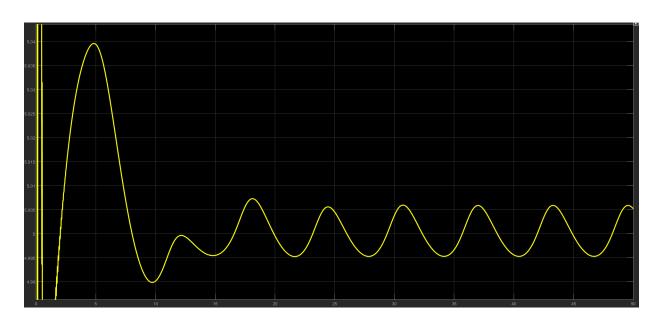


شکل ۱۰: خروجی سیستم دارای اغتشاش با کنترلر ۱۰ شکل ۱۰:

تصاویر زیر برای نمایش بهتر خروجی ارائه شده است.



tube MPC شکل ۱۱: خروجی سیستم دارای اغتشاش با کنترلر شکل ۱۱

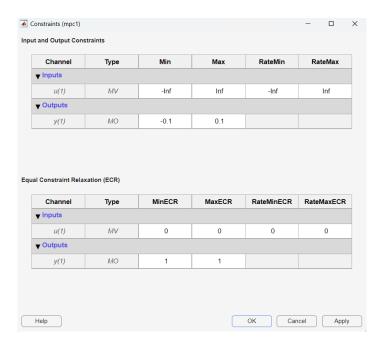


 ${
m tube\ MPC}$ شکل ۱۲: خروجی سیستم دارای اغتشاش با کنترلر

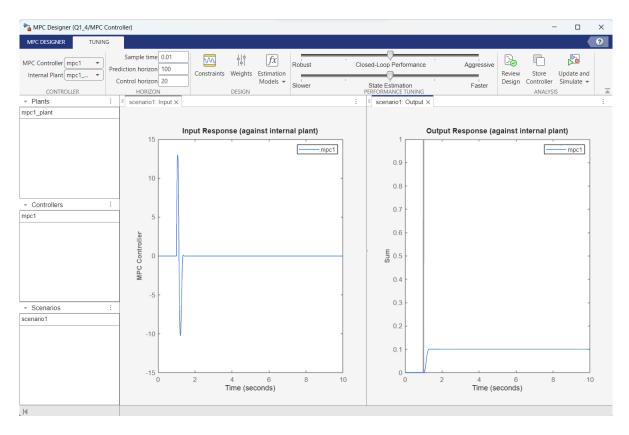
همانطور که مشاهده میشود، نوسان سیستم بین 4.995 و 5.005 قرار گرفته و خطای ماندگار آن هم که در قسمت قبل مشاهده کردیم حذف شده است. اما سیستم دچار فراجهشی به بزرگی حدود PID شده است. این فراجهش به علت کنترلر PID در خروجی سیستم پدید آمده است.

۵.۱ بخش پنجم

در این قسمت سعی می کنیم با اعمال قید به کنترلر mpc فراجهش سیستم را کاهش دهیم. قیدی که به سیستم اعمال کردیم،مقدار 0.1 بود که کمتر از این مقدار تاثیری روی فراجهش سیستم داشت.

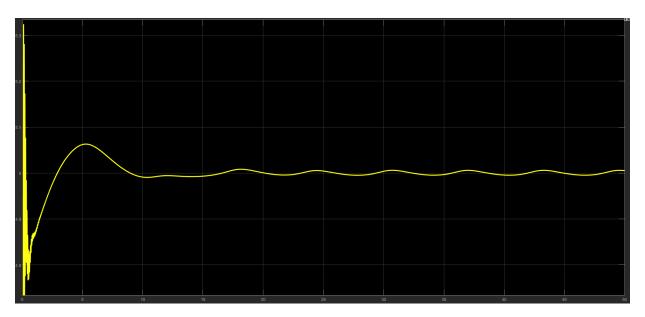


شکل ۱۳: صفحه مربوط به قیود ۱۳ ا



شكل ۱۴: صفحه مربوط به ۱۲ صفحه

نتیجه اعمال این قیود به صورت زیر است.



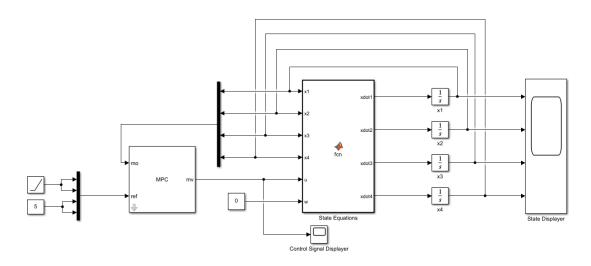
شکل ۱۵: خروجی سیستم مقید شده دارای اغتشاش با کنترلر tube MPC

همانطور که پیداست مقدار فراجهش به حدود 0.32 کاهش پیدا کرده و از این مقدار تغییر محسوسی نمی کند. قید اعمال شده به کنترلر بسیار محدود کننده است و باقیمانده فراجهش مربوط به کنترلر است که با اعمال قید به linear MPC نمی توان آن را از بین برد.

۲ سوال دوم

۱.۲ بخش اول

ابتدا سیستم را در سیمولینک شبیهسازی میکنیم.

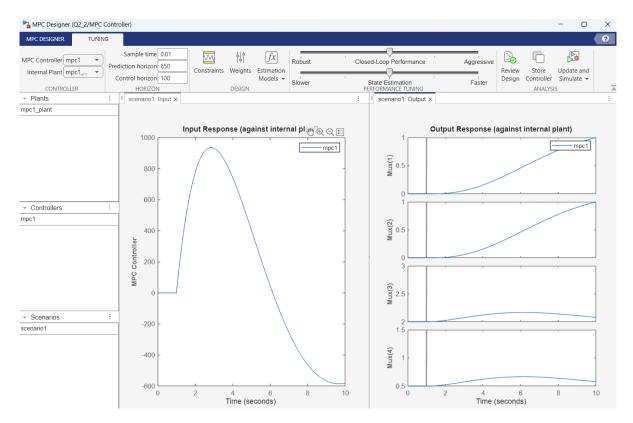


شکل ۱۶: سیستم با کنترلر ۱۹۲ linear MPC

با توجه به اینکه در این قسمت اشاره ای به اغتشاش نشده بود، مقدار آن را صفر در نظر گرفتیم. Matlab رفرنس سرعتها ثابت Δ و رفرنس مکانها با شیب Δ تعریف شده است. معادلات قرار گرفته در Function در ادامه آورده شده است.

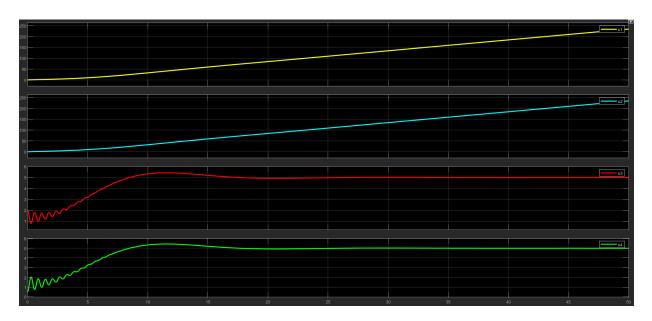
```
function [xdot1, xdot2, xdot3, xdot4] = fcn(x1, x2,
     x3, x4, u, w)
3
   % Parameter Values
4
5 | m1 = 10000;
6 \mid m2 = 8000;
7 | k = 500000;
8 c = 5000;
9
10 \mid % State-Equations
11
12 \mid xdot1 = x3;
13 \mid xdot2 = x4;
   xdot3 = (1 / m1) * (k * (-x1 + x2) + c * (-x3 + x4)
14
     + u + w);
  xdot4 = (1 / m2) * (k * (x1 - x2) + c * (x3 - x4));
15
```

صفحه مربوط به مقادیر کنترلر در زیر آورده شده است.



شكل ۱۷: صفحه مربوط به ۱۱۳ linear

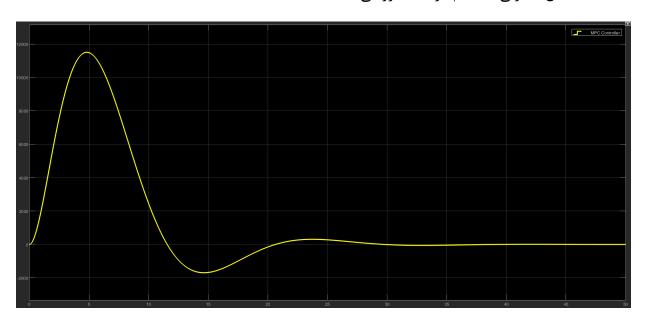
وضعیت state های سیستم پس از کنترل در ادامه نمایش داده و بررسی میشود.



شکل ۱۸: خروجی سیستم و وضعیت state های سیستم

همانطور که پیداست، سیستم در حدود ۲۵ تا ۳۰ ثانیه پایدار شده و مقادیر مطلوب را دنبال کرده است.

سیگنال کنترلی سیستم در ادامه بررسی شده است.



شکل ۱۹: سیگنال کنترلی سیستم

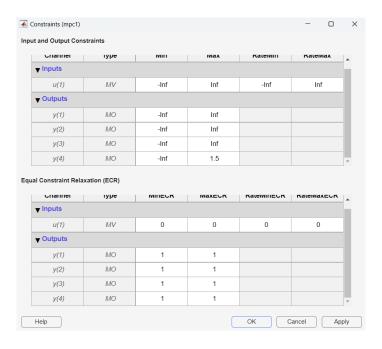
سیگنال در ۵ ثانیه ابتدایی تا مقدار ۱۱۵۰۰ رفته است که با توجه به بزرگی پارامترهای مسئله، دور از منطق نمیباشد. همچنین پس از پایداری سیستم، سیگنال به صفر متمایل شده که طبیعی میباشد.

۲.۲ بخش دوم

در این قسمت به بررسی تاثیر اعمال قید روی کنترلر می پردازیم.

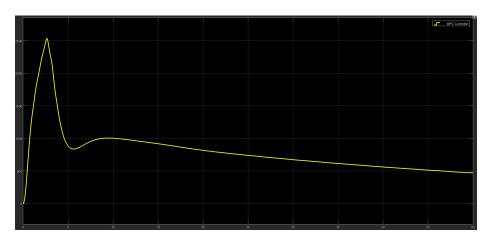
۱.۲.۲ قید نرم

ابتدا قید $x_4 \leq 1.5$ را به صورت نرم به کنترلر اضافه می کنیم. پارامترهای کنترلر تغییری نمی کنند.



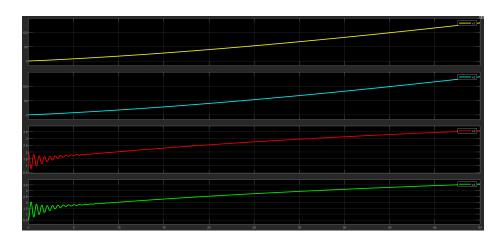
شكل ۲۰: صفحه مربوط به قيد نرم ۲۰: صفحه

در ادامه سیگنال کنترلی و خروجیهای سیستم را بررسی میکنیم.



شکل ۲۱: سیگنال کنترلی پس از اعمال قید نرم روی کنترلر

سیگنال کنترلی پس از رسیدن به حدود ۲۵۰۰ که بسیار کمتر حالت قبل است، به پایین برگشته و با مقدار کم و شیب کم به سمت صفر شدن حرکت میکند.



شکل ۲۲: وضعیت state ها پس از اعمال قید نرم روی کنترلر

state های سیستم با سرعت بسیار کمتری نسبت به حالت بدون قید در حال رسیدن به مقدار رفرنسها هستند.

همانطور که مشاهده شد، با اعمال قید به صورت نرم، سیستم به شدت کند شده و حتی با گذر ۵۰ ثانیه هم نتوانسته به مقدار رفرنس برسد. چون قید به صورت نرم بود، سیستم از قید عبور کرده و عملا قید فقط باعث کندی سیستم شده است.

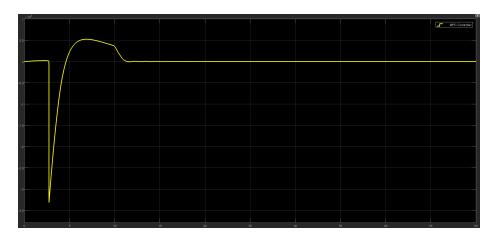
۲.۲.۲ قید سخت

حال با تغییر مقدار ECR مربوط به قید چهارم، آن را به صورت سخت به سیستم اعمال می ECR نیم.

Gnannei	iype	IVIIII	IVIAX	Ratewiiii	Rateivia
Inputs					
u(1)	MV	-Inf	Inf	-Inf	Inf
Outputs					
y(1)	МО	-Inf	Inf		
y(2)	МО	-Inf	Inf		
y(3)	МО	-Inf	Inf		
y(4) Constraint Relax	MO cation (ECR)	-Inf	1.5		
		-Inf	1.5	Ratewineck	паценнах
onstraint Relax	ration (ECR)			KatewiiiECK	Katelylax
onstraint Relax	cation (ECR)			Natewilleur 0	каценнах
onstraint Relax	ration (ECR)	WIIIECK	IVIDAEUR		
Constraint Relax	ration (ECR)	WIIIECK	IVIDAEUR		
onstraint Relax Charmer Inputs u(1) Outputs	ration (ECR) rype	WINECK	MIDSECR 0		
Constraint Relax Channel Inputs u(1) Outputs y(1)	MV MO	0	0 1		О

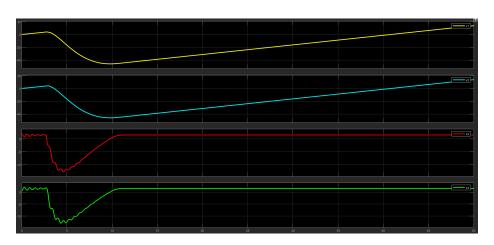
شكل ۲۳: صفحه مربوط به قيد سخت ۲۳: صفحه مربوط

در ادامه سیگنال کنترلی و خروجیهای سیستم را بررسی میکنیم.



شکل ۲۴: سیگنال کنترلی پس از اعمال قید سخت روی کنترلر

با توجه به عبور x_4 از قید سخت در ابتدای حرکت، کنترلر با اعمال سیگنال منفی با بزرگی بسیار زیاد(حدود x_4)، سعی میکند تا قید خواسته شده را رعایت کند.



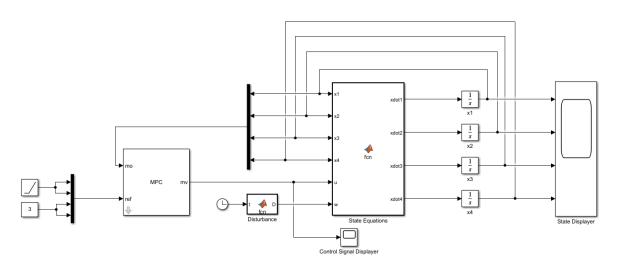
شكل ۲۵: وضعيت state ها پس از اعمال قيد سخت روى كنترلر

پس از عبور از سرعت 1.5 در ابتدای حرکت و دربافت سیگنال منفی از کنترلر، سرعتها تا حدود -13 کاهش بافتهاند تا پس از آن بتوانند قید خواسته شده را رعایت کنند. همانطور که مشخص است، سیستم در حدود ۱۱ ثانیه به قید رسیده و پایدار شده است.

به عنوان نتیجه می توان گفت قید نرم صرفا باعث کندی سیستم شده ولی قید سخت، سیستم را در مقدار مشخص شده مقید می کند.

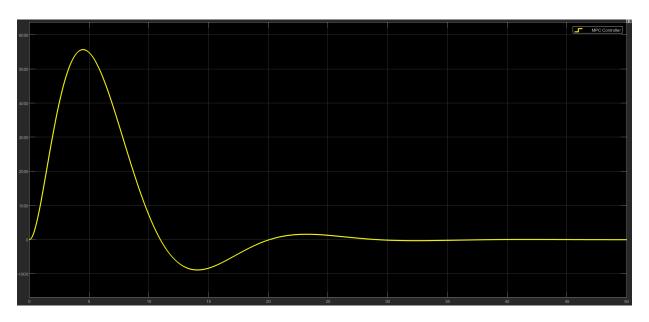
٣.٢ بخش سوم

اغتشاش را به سیستم اعمال می کنیم.



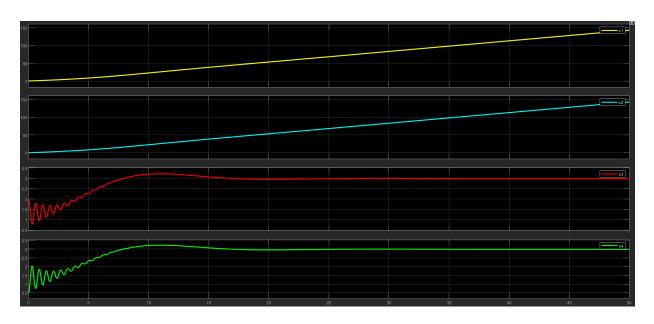
شکل ۲۶: سیستم دارای اغتشاش با کنترلر Trear MPC

وضعیت state ها و سیگنال کنترلی در ادامه بررسی میشوند.

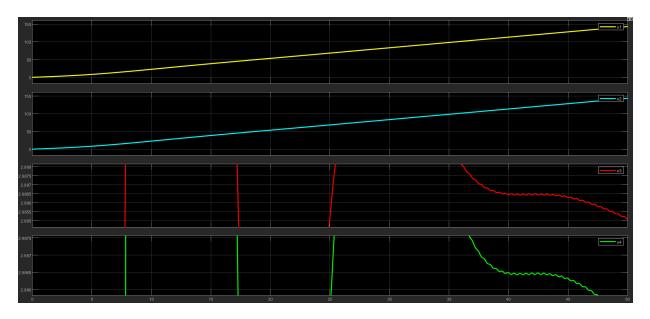


شکل ۲۷: سیگنال کنترلی پس از اعمال اغتشاش با کنترلر ۲۷

تنها تفاوت محسوس آن به علت تغییر مقدار رفرنس از ۵ به ۳ میباشد.

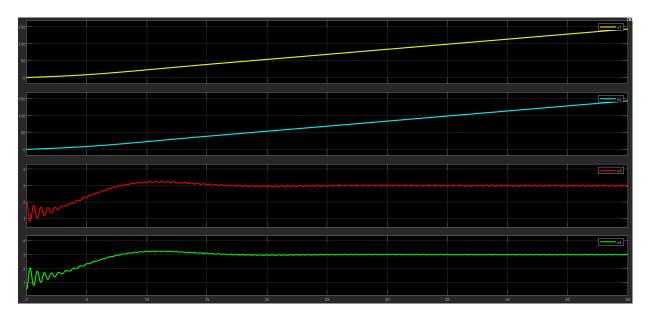


شکل ۲۸: وضعیت state ها پس از اعمال اغتشاش به سیستم با کنترلر state شکل ۲۸: وضعیت با توجه به کوچک بودن بیش از حد مقدار اغتشاش، تصویر زوم شده را هم نمایش میدهیم.

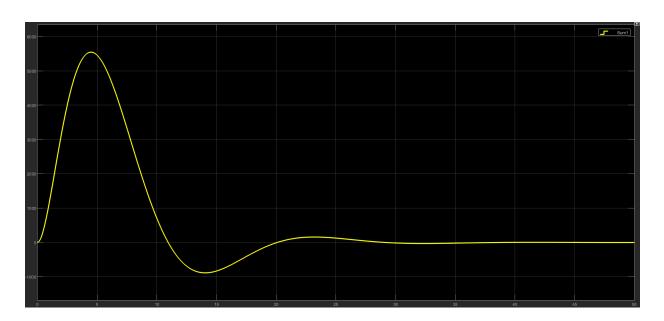


شکل ۲۹: وضعیت state ها پس از اعمال اغتشاش به سیستم با کنترلر state شکل ۲۹: وضعیت همانطور که مشاهده می شود، یک نوسان بسیار کوچک به سرعتها وارد شده است.

با توجه به کوچکی اغتشاش، نمایش تغییرات پس از اعمال کنترلر جدید بسیار مشکل است بنابراین بجای اغتشاش داده شده در سوال، از $D=2000sin(4\pi t)$ استفاده می کنیم. درنتیجه خواهیم داشت:

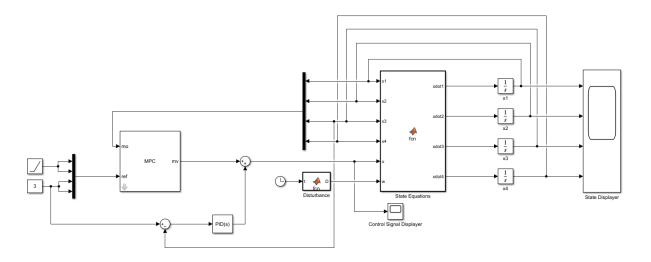


شکل ۳۰: وضعیت state ها پس از اعمال اغتشاش بزرگتر به سیستم با کنترلر state شکل ۳۰:



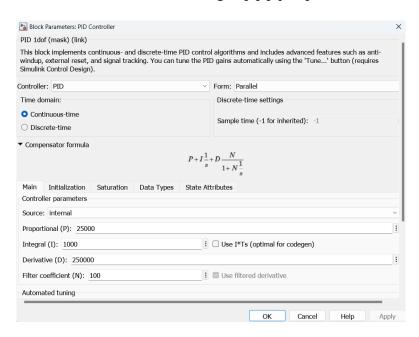
linear MPC شکل 8 : سیگنال کنترلی پس از اعمال اغتشاش بزرگتر با کنترلر

حال سعی میکنیم با اضافه کردن کنترلر PID و استفاده از کنترل $ext{tube MPC}$ اثر اغتشاش را کاهش دهیم.



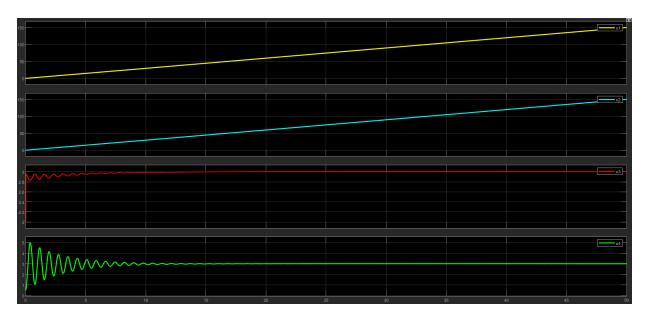
شکل ۳۲: سیستم دارای اغتشاش با کنترلر Tub MPC

ضرایب PID به دست آمده در تصویر زیر قابل مشاهده است.

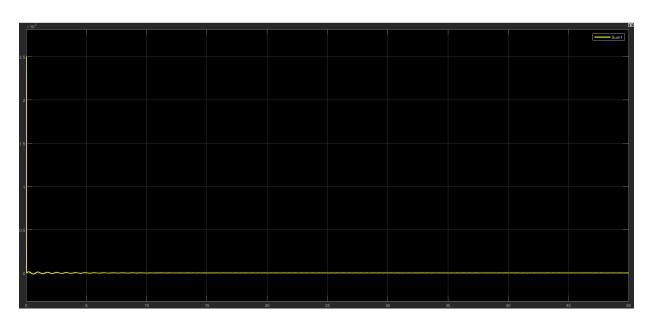


 $\mathrm{tub}\ \mathrm{MPC}$ شکل ۳۳: ضرایب PID به کار رفته در

در ادامه سیگنال کنترلی و خروجیهای سیستم با اغتشاش و کنترلر $\mathrm{tube}\ \mathrm{MPC}$ را بررسی می کنیم.

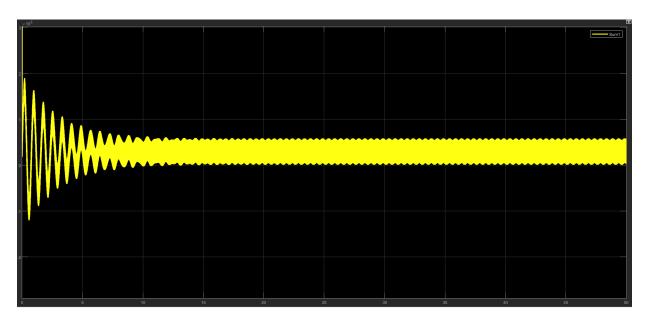


شكل ۳۴: وضعيت state ها پس از اعمال اغتشاش بزرگتر به سيستم با كنترلر state



شكل ۳۵: سيگنال كنترلى پس از اعمال اغتشاش بزرگتر با كنترلر Tube MPC

همچنین سیگنال کنترلی با زوم بیشتر جهت نمایش بهتر قرار می گیرد.



شکل ۳۶: سیگنال کنترلی با بزرگنمایی پس از اعمال اغتشاش بزرگتر با کنترلر tube MPC

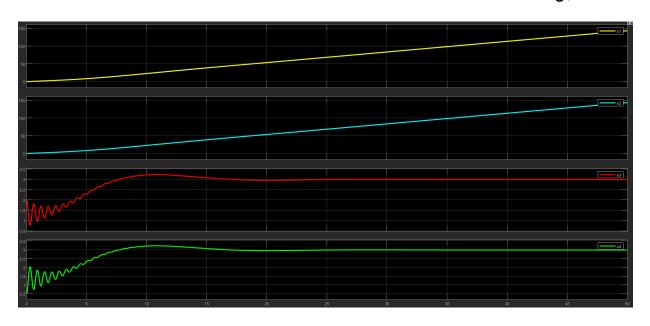
همانطور که از تصاویر قابل مشاهده است، اثر اغتشاش بسیار کاهش یافته است و سرعت سیستم نیز بالا رفته ولی سیگنال کنترلی نیز به شدت بزرگ شده است و برای خنثی سازی اغتشاش، حالت نوسانی پیدا کرده است. همچنین x_4 دچار فراجهش شده است که به خاطر بالا بودن ضرایب PID است.

۴.۲ بخش چهارم

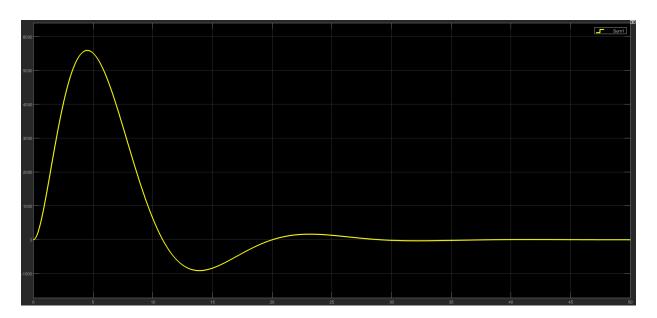
در این قسمت به بررسی اثر نایقینی میپردازیم. برای این منظور، متغیرها به صورت زیر تغییر میکنند.

```
1 function [xdot1, xdot2, xdot3, xdot4] = fcn(x1, x2,
     x3, x4, u, w, t)
3 | % Parameter Values with uncertainity
4
5 \mid m1 = 10000;
6 \mid m1 = m1 + (m1/10) * sin(t);
7 \mid m2 = 8000;
8 m2 = m2 + (m2/10) * sin(t);
9 | k = 500000;
10 | k = k + (k/20) * sin(t);
11 | c = 5000;
12 | c = c + (c/20) * sin(t);
13
14 \mid \% State-Equations
15
16 \mid xdot1 = x3;
17 \mid xdot2 = x4;
18 \mid xdot3 = (1 / m1) * (k * (-x1 + x2) + c * (-x3 + x4)
     + u + w);
19 \mid xdot4 = (1 / m2) * (k * (x1 - x2) + c * (x3 - x4));
```

سیگنال کنترلی و وضعیت سیستم با حالت بدون نایقینی تفاوت محسوسی ندارد. ضرایب MPC همانند قبل است.



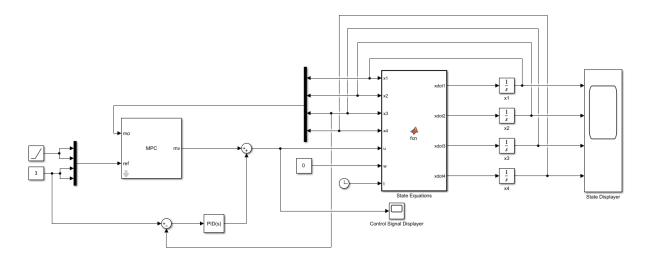
شكل ۳۷: وضعيت state ها پس از اعمال نايقيني به سيستم با كنترلر state



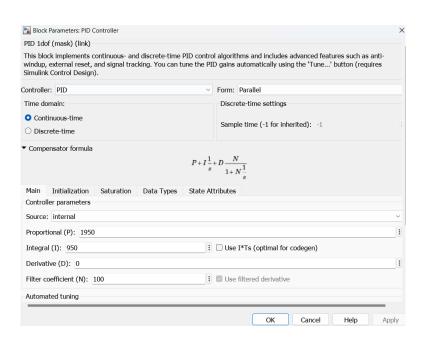
شکل ۳۸: سیگنال کنترلی پس از اعمال نایقینی با کنترلر Thear MPC

اگر از فاصله خیلی نزدیک وضعیت state ها را بررسی کنیم، مشاهده می کنیم که خطای ماندگاری در حال بزرگ شدن در سیستم است. مقدار این خطا در ۵۰ ثانیه بسیار کوچک است.

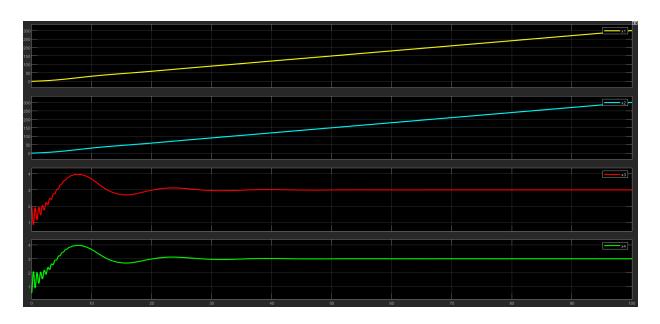
حال با کنترلر tube MPC خروجیهای سیستم را بررسی می کنیم.



شکل ۳۹: سیستم دارای نایقینی با کنترلر ۳۹

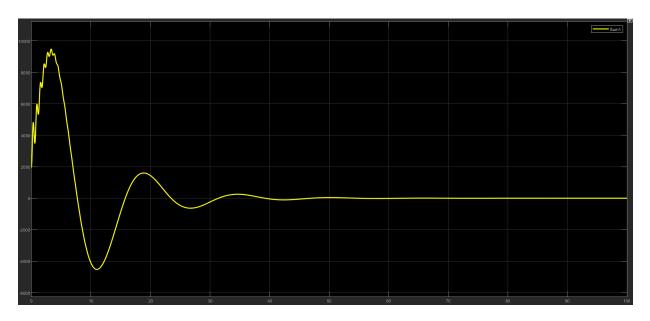


شکل ۴۰: ضرایب PID به کار رفته در ۴۰



شکل ۴۱: وضعیت state ها پس از اعمال نایقینی به سیستم با کنترلر state شکل

با این کنترلر، خطای ماندگاری که در حال زیاد شدن بود از بین رفته و سیستم به سمت پایداری حرکت میکند.



tube MPC شکل ۴۲: سیگنال کنترلی پس از اعمال نایقینی با کنترلر

تفاوت سیگنال کنترلی با حالت قبل قابل مشاهده است.