

دانشکده مهندسی برق

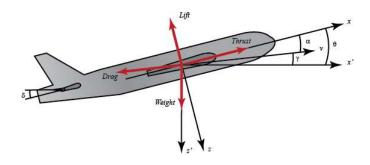
آزمایشگاه کنترل خطی پروژه نهایی

تهیه کننده و نویسنده: رضا آدینه پور

استاد مربوطه: جناب اقای دکتر کیقبادی

> تاریخ تهیه و ارائه: خرداد ماه ۱۴۰۱

سیستم مورد بحث: Aircraft Pitch



مدلسازی سیتم:

- ۱) مدل فضای حالت:
- ۲) مدل تابع تبدیل

۱) مدل فضای حالت سیستم به صورت زیر است:

$$\begin{bmatrix} \dot{\alpha} \\ \dot{q} \\ \dot{\theta} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -0.313 & 56.7 & 0 \\ -0.0139 & -0.426 & 0 \\ 0 & 56.7 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha \\ q \\ \theta \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0.232 \\ 0.0203 \\ 0 \end{bmatrix} [\delta]$$

$$y = \begin{bmatrix} \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{1} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha \\ q \\ \theta \end{bmatrix}$$

۲) مدل تابع تبدیل:

$$\dot{\alpha} = -0.313\alpha + 56.7q + 0.232\delta$$

$$\dot{q} = -0.0139\alpha - 0.426q + 0.0203\delta$$

$$\dot{\theta} = 56.7q$$

$$sA(s) = -0.313A(s) + 56.7Q(s) + 0.232\Delta(s)$$

$$sQ(s) = -0.0139A(s) - 0.426Q(s) + 0.232\Delta(s)$$

$$s\theta(s) = 56.7Q(s)$$

$$\rightarrow P(s) = \frac{\theta(s)}{\Delta(s)} = \frac{1.151s + 0.1774}{s^3 + 0.739s^20.921s}$$

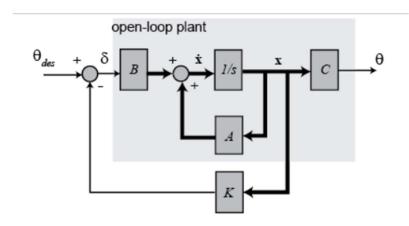
تعریف تابع تبدیل سیستم در متلب:

مدل فضای حالت در متلب:

```
% state space model
A = [-0.313 56.7 0; -0.0139 -0.426 0; 0 56.7 0];
B = [0.232; 0.0203; 0];
C = [0 0 1];
D = [0];
pitch_ss = ss(A, B, C, D);
```

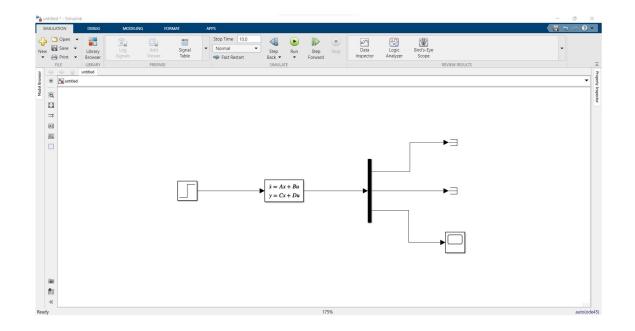
```
pitch_ss =
    A =
            x1
                   x2
                           x3
        -0.313
                  56.7
                            0
     x1
     x2 -0.0139
                 -0.426
                 56.7
    x3
        0
    B =
        0.232
     x1
     x2 0.0203
     x3
    C =
        x1 x2 x3
    y1 0 0 1
    D =
        u1
     y1 0
  Continuous-time state-space model.
fx >>
```

تعریف مدل سیستم در سیمولینک:



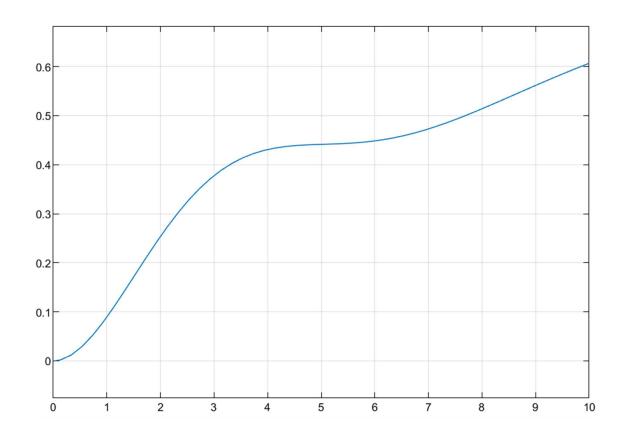
 $K = control\ gain\ matrix$ $x = [\alpha \quad q \quad \theta]' = state\ vector$ $\theta_{des} = reference\ (r)$ $\delta = (\theta_{des} - Kx) = control\ input\ (u)$ $\theta = output\ (y)$

مدل را به صورت زیر در سیمولینک تعریف میکنیم:

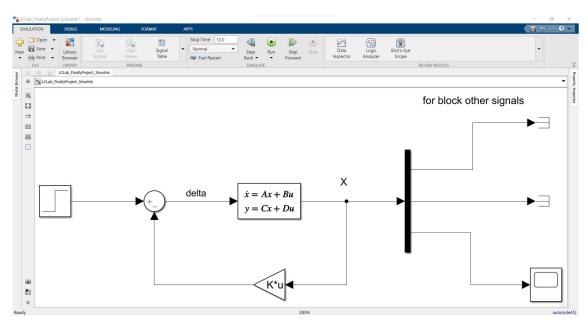


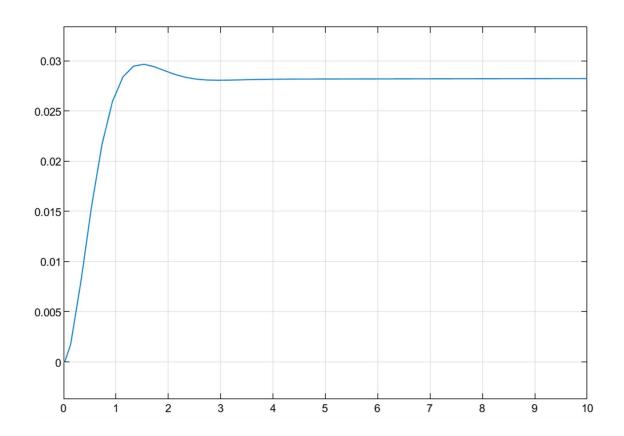


پاسخ سیستم حلقه باز به ورودی پله به صورت زیر می شود:



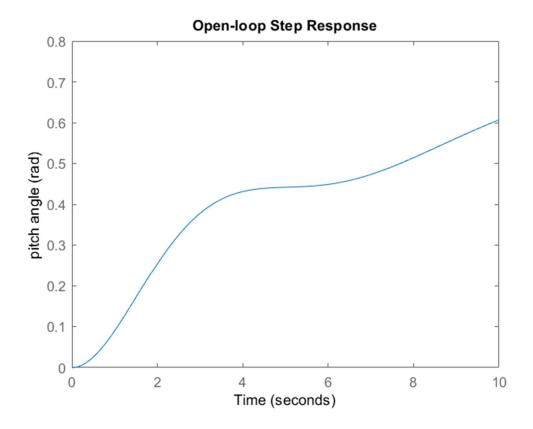
پس از اعمال فیدبک به سیستم حلقه باز خروجی سیستم به ورودی پله به صورت زیر میشود:





پاسخ حلقه باز سیستم را به صورت زیر بدست می اوریم:

```
t = [0:0.01:10];
step(0.2*P_pitch,t);
axis([0 10 0 0.8]);
ylabel('pitch angle (rad)');
title('Open-loop Step Response');
```



صفر و قطب های تابع تبدیل حلقه باز به صورت زیر است:

```
% zeros and poles of open loop transfer function
openLoopPole = pole(P_pitch)
openLoopZero = zero(P_pitch)
```

```
OpenLoopPole =

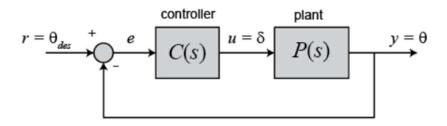
0.0000 + 0.0000i
-0.3695 + 0.8857i
-0.3695 - 0.8857i

openLoopZero =

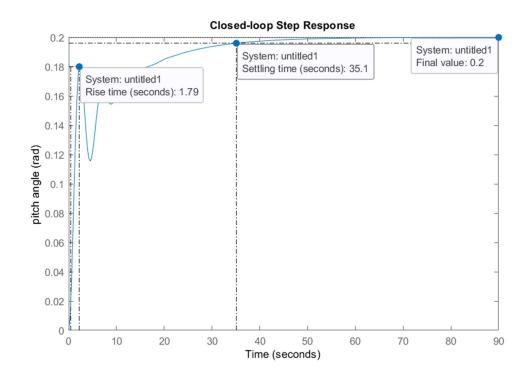
-0.1541
```

همانطور که مشاهده می شود سیستم ناپایدار است.

با اعمال فیدبک واحد منفی به صورت زیر، پاسخ سیستم به ورودی پله به صورت زیر می شود:



```
%closed loop response with unit negative feedback
sys_cl = feedback(P_pitch, 1)
step(0.2*sys_cl);
ylabel('pitch angle (rad)');
title('Closed-loop Step Response');
```



صفر و قطب های تابع تبدیل حلقه بسته به صورت زیر است:

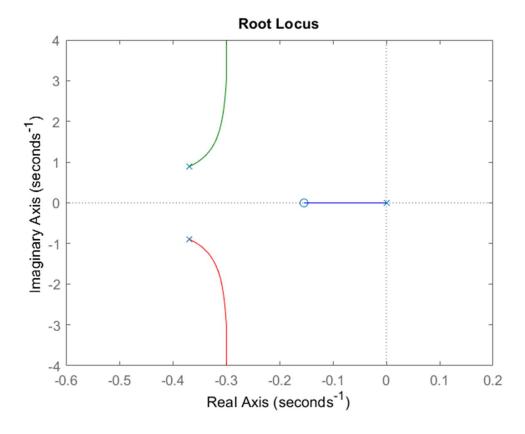
%zeros and poles of closed loop transfer function
closeLoopPoles = pole(sys_cl)
closeLoopZeros = zero(sys_cl)

```
closeLoopPoles =
    -0.3255 + 1.3816i
    -0.3255 - 1.3816i
    -0.0881 + 0.0000i

closeLoopZeros =
    -0.1541
;>>
```

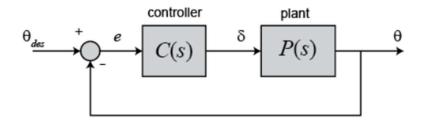
تابع تبدیل سیستم با استفاده از صفر و قطب های سیستم به صورت زیر است:

Root Locus سیستم حلقه باز به صورت زیر است:



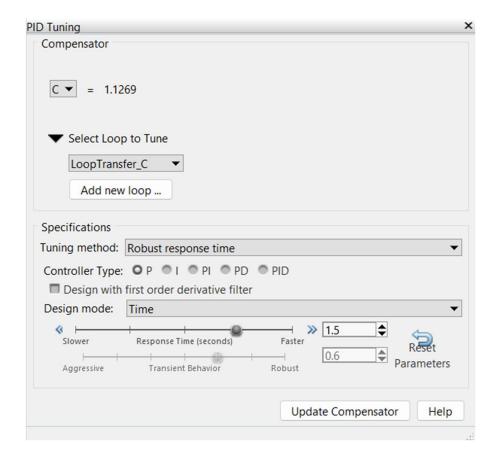
طراحی کنترلر: ۱) PID(۳ PI(۲ P

:PI controller (\



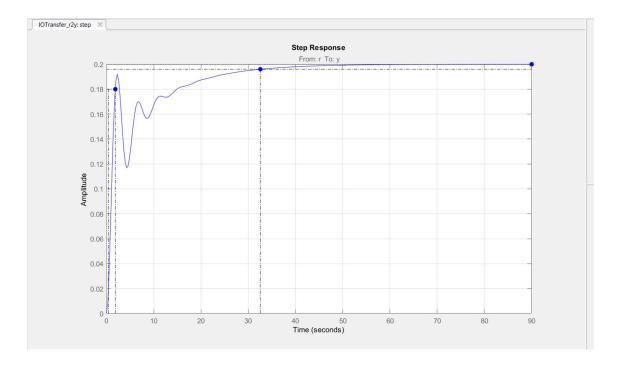
با قطعه کد زیر وارد Control System Designer ، ToolBox می شویم و طراحی کنترلر ها را با این ابزار انجام می دهیم.

از منو PID Tunning ،Tunning Method را انتخاب کرده و به صورت زیر سیستم ضریب مناسب c را به ما می دهد.



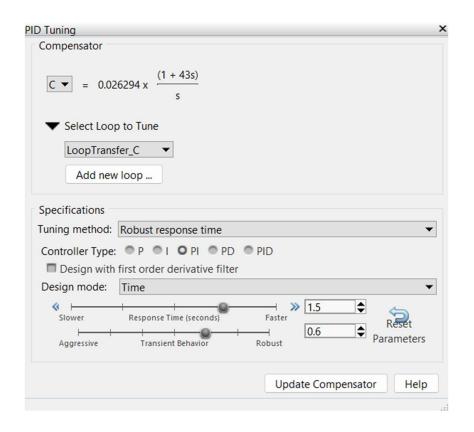
و پاسخ سیستم کنترل شده با این ضریب به ورودی پله به صورت زیر می شود:

$$K_p = 1.1269$$

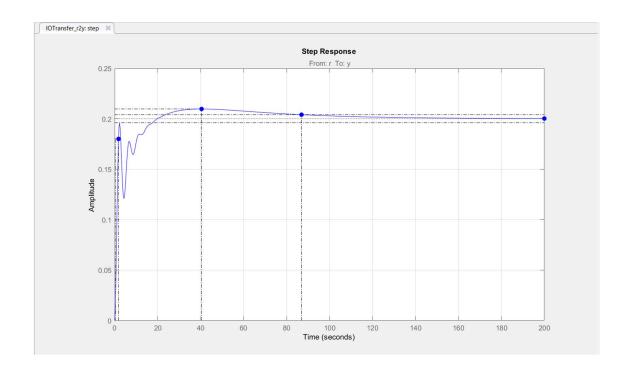


:PI (Y

$$C(s) = 0.026294 \times \frac{1 + 43s}{s} \approx \frac{0.026294}{s} + 1.13$$



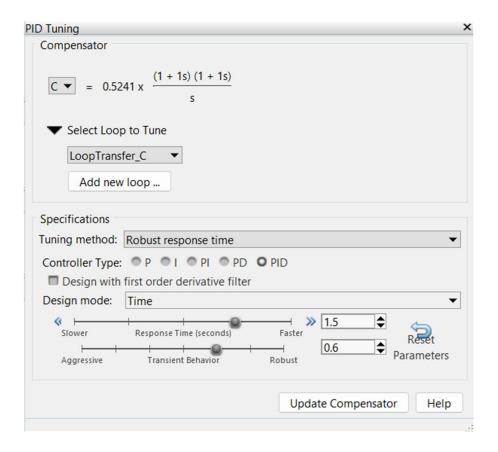
$$K_i = 0.0263$$
 $K_p = 1.13$

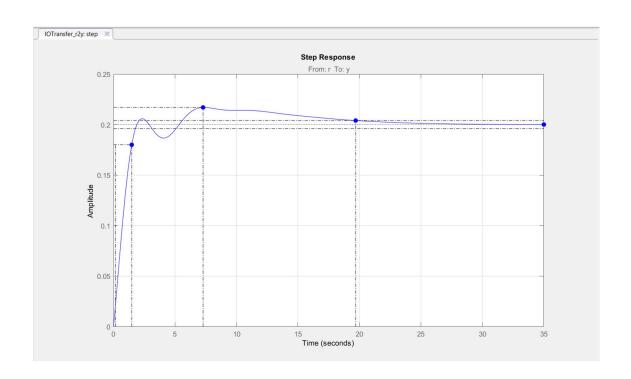


:PID (T

$$C(s) = 0.5241 \times \frac{(1+s) \times (1+s)}{s} \approx \frac{0.5241}{s} + 1.0482 + 05241s$$

$$K_i = 0.5241$$
 $K_p = 1.0482$ $K_d = 0.5241$





اگر تایمینگ طراحی کنترلر را تغییر دهیم ضرایب به صورت زیر تعیین میشود:

$$C(s) = 1.2882 \times \frac{1 + 3.24s + 0.2016s^2}{s} \approx \frac{1.2882}{s} + 4.17 + 0.26s$$

