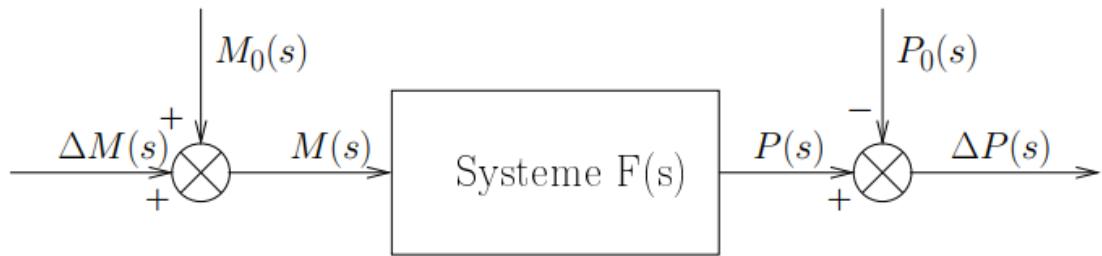


### Commande des systèmes linéaires continus :

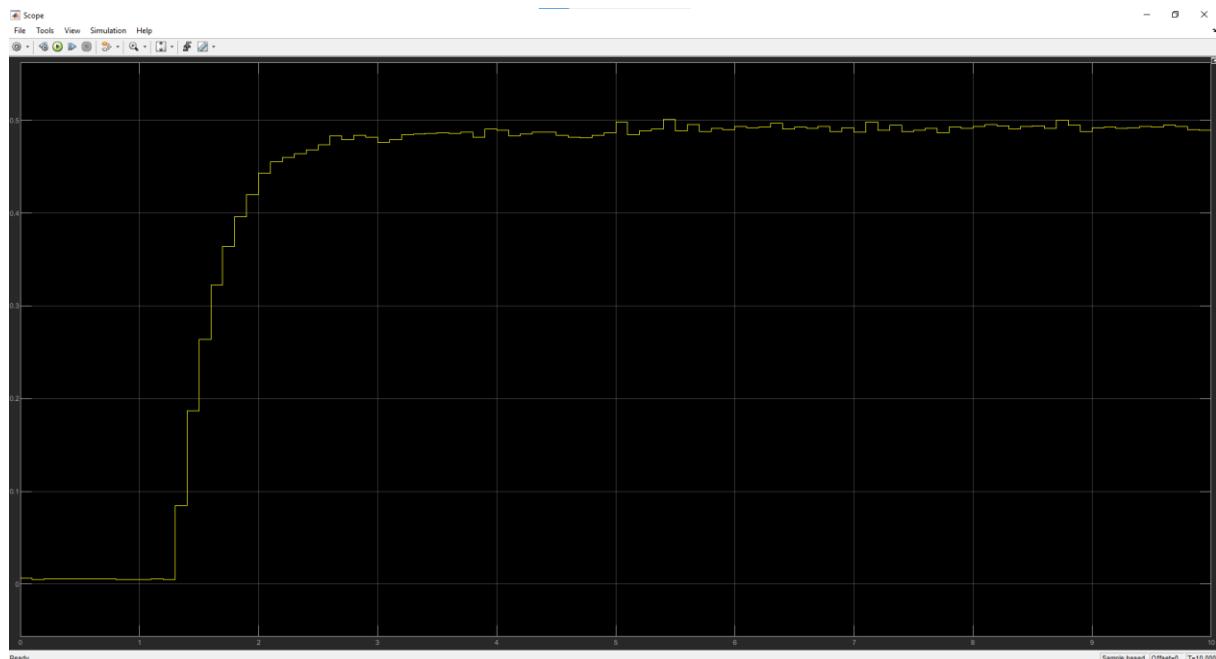
#### TP3 - Régulation de pression d'air.

Dans le cadre de ce TP, notre étude se porte sur un système de régulation de pression de l'air pouvant être modélisé comme ci-dessous :



**Fonction de transfert du système après approximation à un modèle du deuxième ordre :**  $\frac{K}{(0.1001s^2+0.6323s+1)}$

On teste la réponse du système à un échelon qui est représentée sur le graphe suivant :



On observe bien que la valeur est approximativement à celle demandée, à savoir 0.5, cependant elle n'est pas stable.

**Mise en place du modèle d'état :** Détermination des matrices A, B et C correspondant à la forme compagnie de commandabilité :

On identifie les coefficients  $a_n$  et  $b_n$  sur la fonction de transfert du système.

- $a_0 = 1$
- $a_1 = 0.6323s$
- $a_2 = 0.1001s^2$
- $b_0 = K$

Ces coefficients nous permettent ensuite de déterminer les matrices de commandabilité A, B et C de la manière suivante :

$$\begin{aligned} \frac{dx}{dt} &= \begin{bmatrix} 0 & 1 & \cdots & 0 \\ 0 & \ddots & \ddots & \vdots \\ \vdots & \ddots & 0 & 1 \\ -\frac{a_0}{a_n} & -\frac{a_1}{a_n} & \cdots & -\frac{a_{n-1}}{a_n} \end{bmatrix} x + \begin{bmatrix} 0 \\ \vdots \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix} u \\ y &= \begin{bmatrix} \frac{b_0}{a_n} & \frac{b_1}{a_n} & \cdots & 0 \end{bmatrix} x \end{aligned}$$

On obtient :

$$x' = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 1 & -0.6363 \\ 0.1001 & 0.1001 \end{bmatrix} x + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$

$$y = \begin{bmatrix} K \\ 0.1001 & 0 \end{bmatrix} x$$

### Cahier des charges n°1 :

Caractéristiques :

- Dépassemement inférieur à 5%.
- Temps de réponse à 5% de 2s.

On cherche à trouver la matrice de gain de retour d'état  $L = [L_0 \ L_1]$ . Pour cela, on s'appuie sur les formules du dépassemement D et du temps de réponses avant d'obtenir le coefficient d'amortissement  $\zeta$  et la pulsation propre  $\omega_n$ .

$$D = e^{-\frac{\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}}$$

$$tr_{5\%} = \frac{3}{\zeta \omega_n}$$

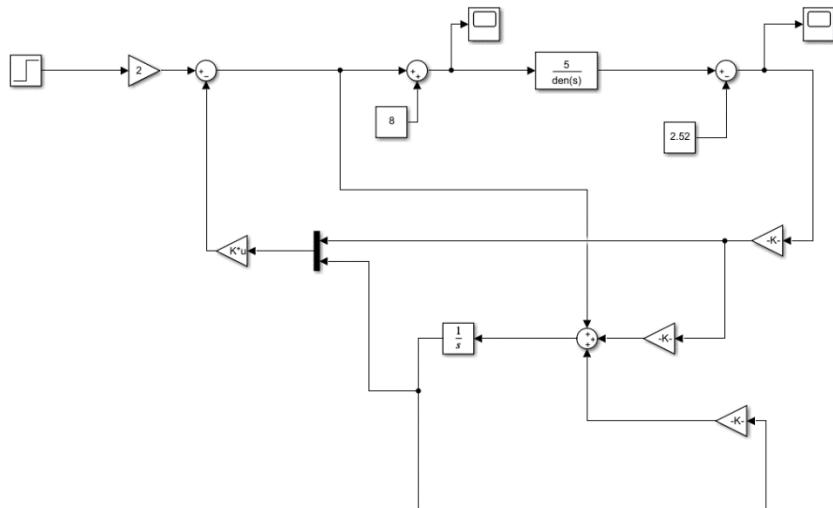
On obtient :  $\zeta > 0.69$  et  $\omega_n = 2.17 \text{ rad/s}$ .

À partir de ces résultats, on identifie les coefficients  $L_0$  et  $L_1$  grâce aux deux modèles suivants :

1. Équation caractéristique d'un système du 2<sup>nd</sup> ordre :  $s^2 + 2 \zeta / \omega_n + 1 / \omega_n$
2. Équation de la matrice de gain :  $s^2 + (1 + L_0) s + 1 + L_1$

On obtient les coefficients suivants :  $L_0 = -0.35484$  et  $L_1 = -0.78764$ .

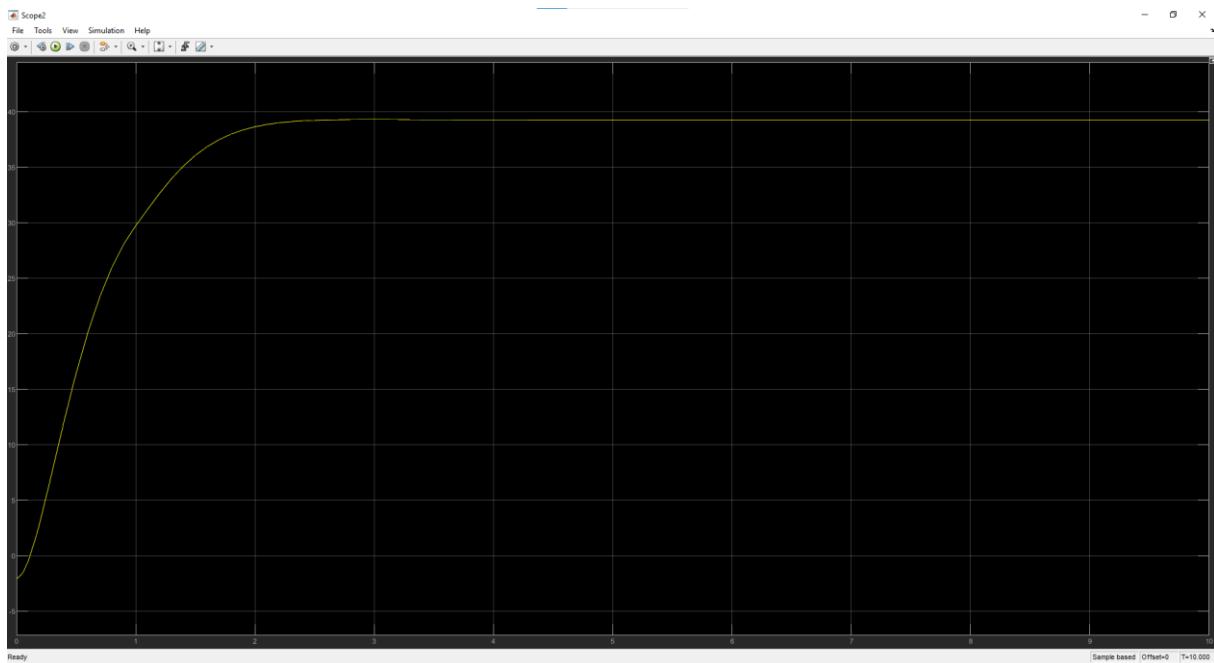
L'étape suivante consiste en le test du retour d'état sur Simulink. Le montage est le suivant :



On veillera à appliquer notre gain de retour au système, ici L1 :

```
Sys_TP3.m × +  
1 - k=5;  
2 - A=[0 1;-10 -6.316];  
3 - B=[0;1];  
4 - C=[k/0.1001 0];  
5 - sys = ss(A,B,C,0);  
6 - L1 = [-0.365, -0.78];
```

Après simulation on obtient la courbe suivante :



On vérifie bien un taux de dépassement inférieur à 5% et un temps de réponse égal à 2 secondes.

## Cahier des charges n°2 :

Caractéristiques :

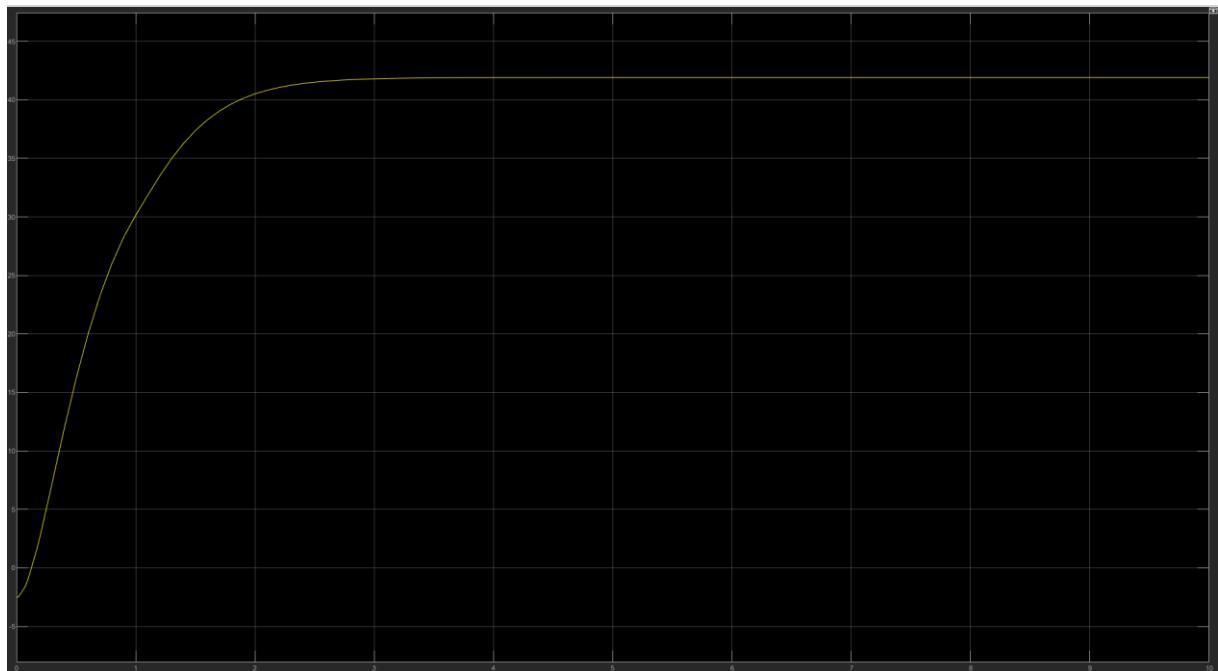
- Dépassement inférieur à 5%
- Temps de réponse à 5% de 0.5s.

On reprend les mêmes étapes que pour le cas n°1 avec cette fois-ci un temps de réponse à 5% valant 0.5s.

Ce changement n'influe pas sur la valeur de  $\zeta$  qui vaut toujours 0.69. En revanche, on obtient une pulsation propre valant  $\omega_n = 0.87$  rad/s.

Par identification, les coefficients du gain de retour d'état sont : L [0.59, 0.32].

On effectue la même simulation que précédemment en changeant la valeur de notre gain de retour d'état.



### Cahier des charges n°3 :

Caractéristiques :

- Valeur propre de  $-2+2i$ .
- Valeur propre de  $-2-2i$ .

Dans ce dernier cas, on retrouve le polynôme caractéristique du système à partir des valeurs propres du cahier des charges.

$$\begin{aligned} \text{Polynôme caractéristique} &= (s - (-2 + 2i)) * (s - (2 - 2i)) \\ &= s^2 + 4s + 8 \end{aligned}$$

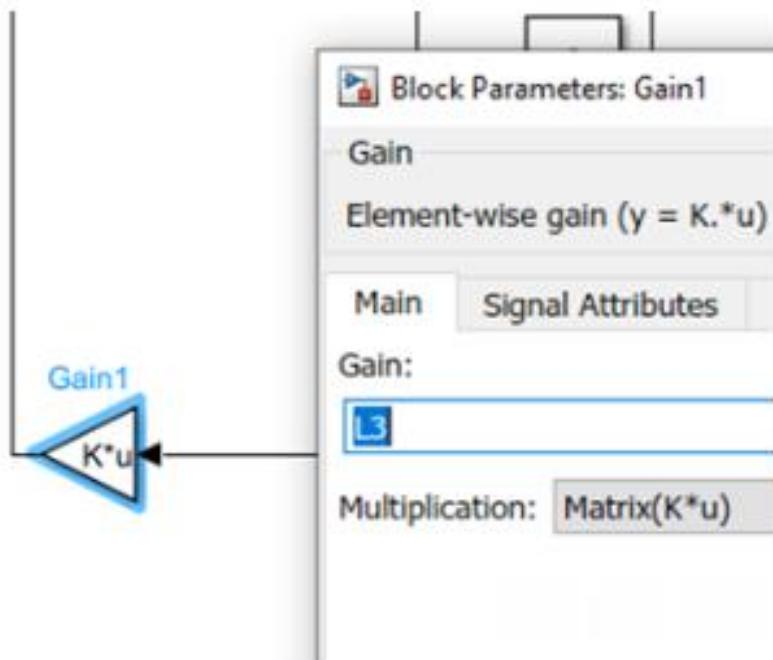
On trouve le coefficient d'amortissement et la pulsation propre par identification avec le polynôme caractéristique d'un système d'ordre 2 (cf n°1).

$$\frac{2\zeta}{\omega_n} = 4 \Rightarrow \zeta = \frac{\sqrt{2}}{2}$$

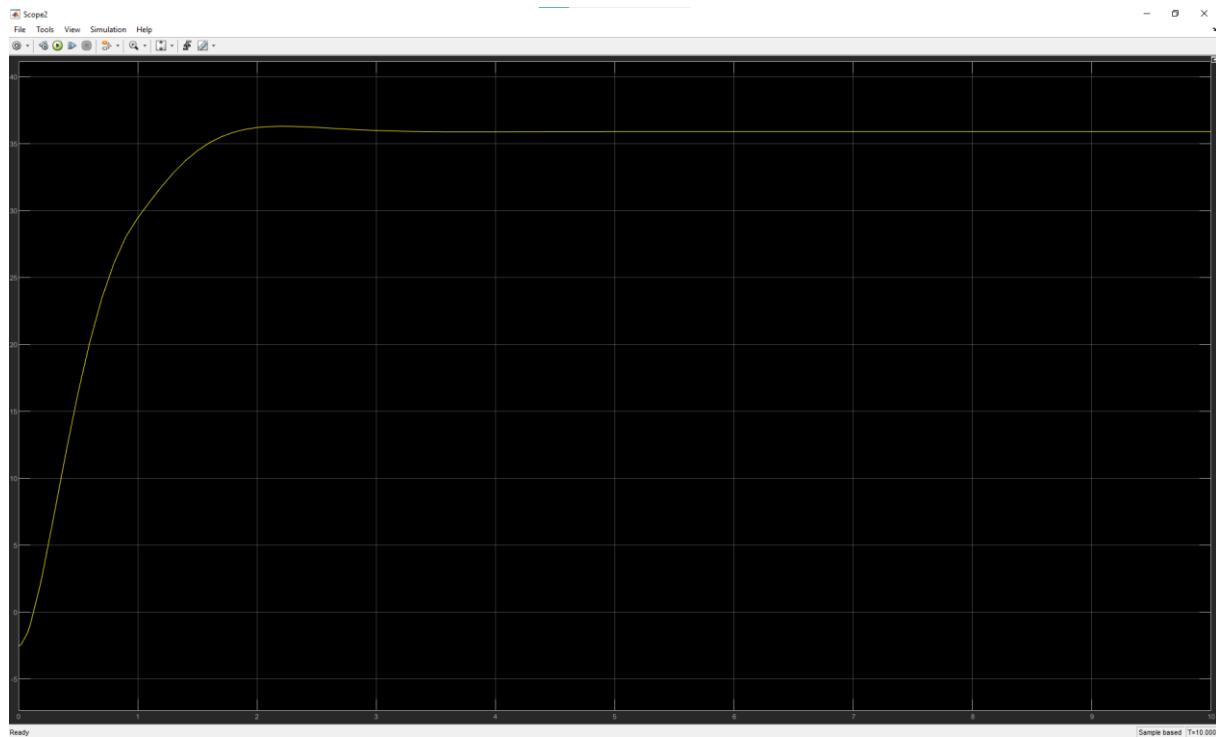
$$\sqrt{\frac{1}{\omega_n^2}} = \sqrt{8} \Rightarrow \omega_n = \frac{\sqrt{2}}{4}$$

Pour simuler le comportement d'un tel système, on utilise la fonction « place » qui nous retourne le vecteur gain du retour d'état L à partir de nos matrice A et B ainsi que de nos pôles  $(-2+2i, 2-2i)$ .

8 - L3 = place(A,B,[-2+2i, -2-2i]);



On obtient :



Finalement, le résultat est le suivant :

Par le calcul, nous obtenons un dépassement de 4.3% qui semble cohérent puisque l'utilisation des valeurs propres est censée nous donner le meilleur résultat possible.

Cependant, nous trouvons un temps de réponse à 5% de 12s qui semble trop élevé par rapport aux cas précédents et ne confirme pas la conclusion précédente.