

# COURS:

## Techniques de commande avancée

Unité d'enseignement	Matières	Crédits	Coefficient	Volume horaire hebdomadaire			Volume Horaire Semestriel (15 semaines)	Travail Complémentaire en Consultation (15 semaines)	Mode d'évaluation	
	Intitulé			Cours	TD	TP			Contrôle Continu	Examen
UE Fondamentale Code : UEF 2.1.1 Crédits : 10 Coefficients : 5	Modélisation et simulation des systèmes électromécaniques	6	3	3h00	1h30		67h30	82h30	40%	60%
	Techniques de commande avancée	4	2	1h30	1h30		45h00	55h00	40%	60%

Par: DJOKHRAB Ala Eddine

## **Objectifs:**

Présenter à l'étudiant une synthèse utilitaire sur les différents modèles graphiques et analytiques des commandes avancées des systèmes nécessaires à la compréhension des divers aspects de leur fonctionnement, de comprendre le formalisme des techniques d'identification.

## **Connaissances préalables recommandées:**

Modèles dynamiques des machines électriques.

# Contenu de la matière:

Chapitre 1. Commande par retour d'état

Chapitre 2. Commande optimale

Chapitre 3. Commande adaptative

Chapitre 4. Commande par régulateur RST

Chapitre 5. Commande robuste

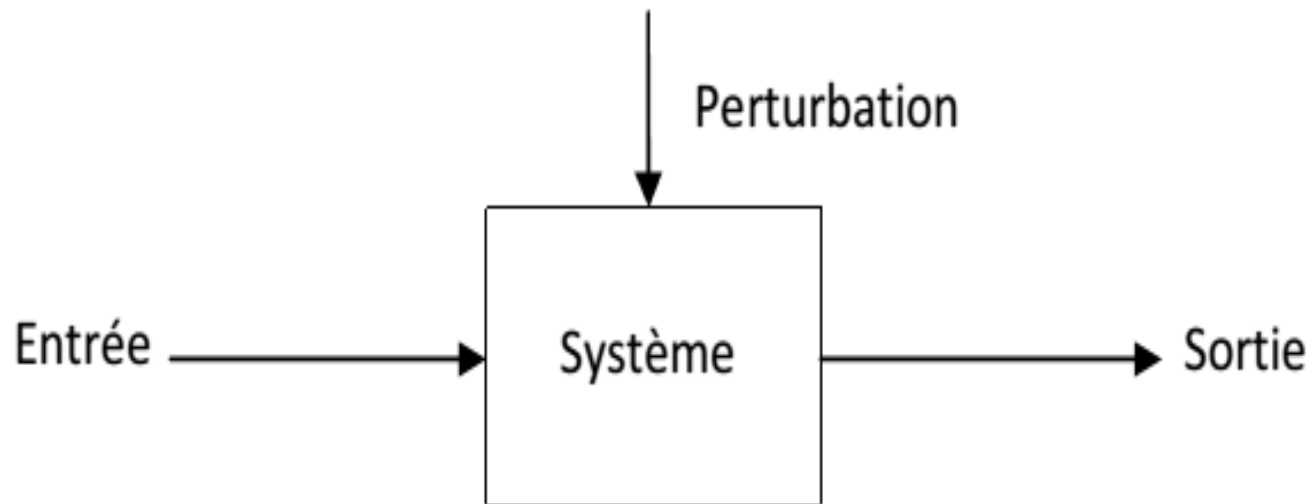
Chapitre 6. Commande prédictive

# Chapitre 1- commande par retour d'état

## 1. Introduction à la représentation d'état

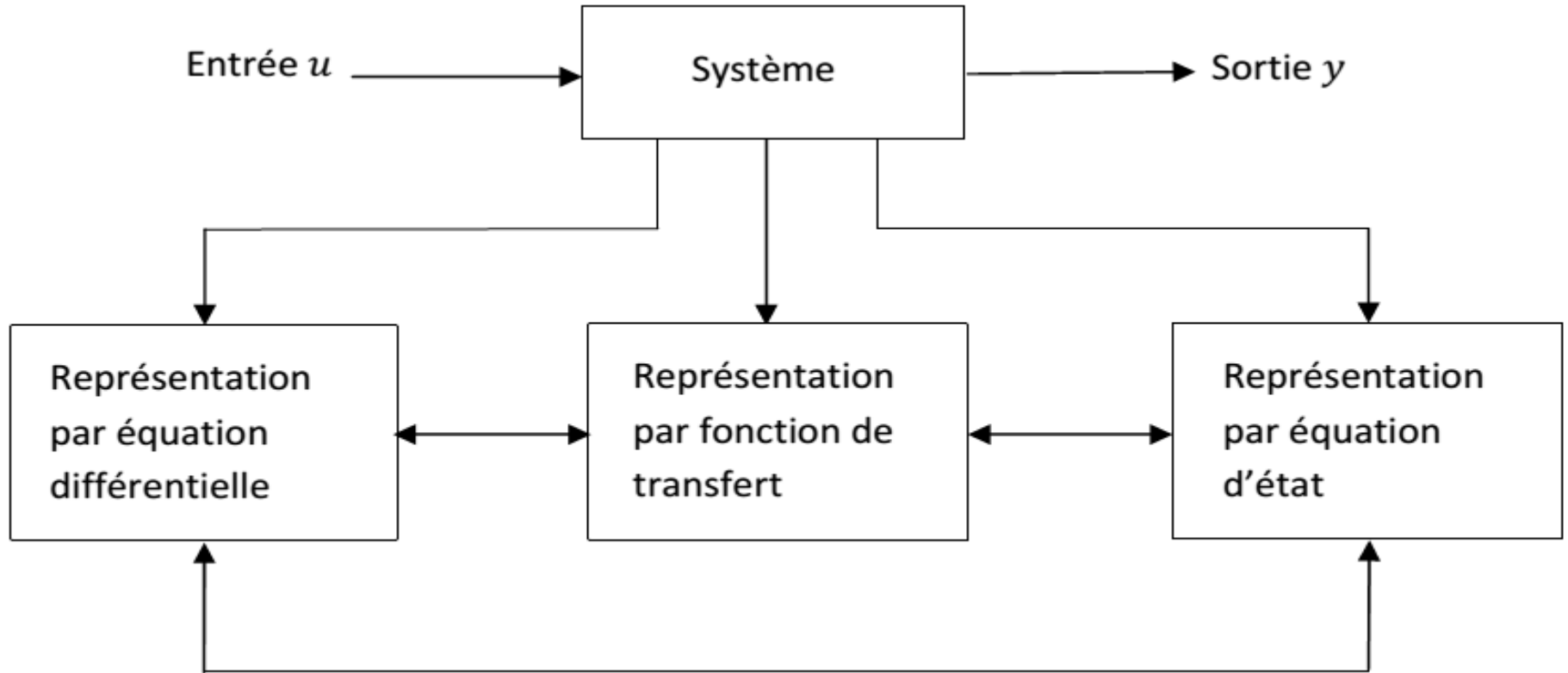
Lorsque l'on envisage la commande d'un système, la 1ère étape consiste à la modéliser.

Modéliser un système consiste à élaborer une représentation mathématique qui permette de décrire et prédire son comportement dynamique et permanent lorsqu'il soumit à des influences externes (entrées de commande, perturbation, ...)



## 1.1. Les différentes formes de modalisation

Tout système linéaire peut être représenté de plusieurs manières comme le montre le schéma suivant :



Parmi les différentes modélisations possibles d'un système seul **la représentation d'état** permet une approche interne.

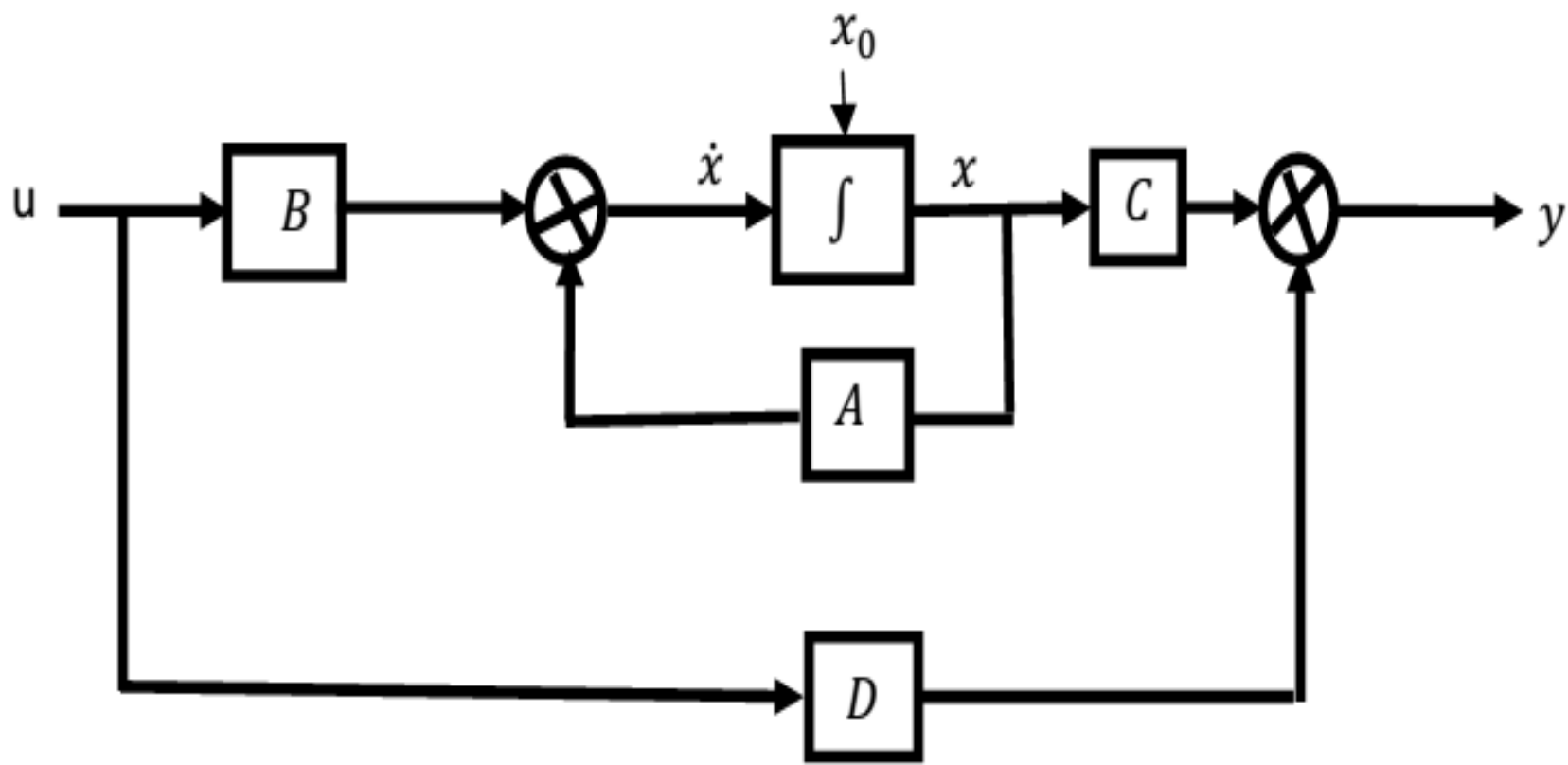
(Voir exercice 1 TD 01)

## 1.2. Equation d'état :

D'une manière générale, à tout système linéaire continu peut lui d'être associée les équations matricielles suivantes :

$$\begin{cases} \dot{x} = Ax + Bu \\ y = Cx + Du \\ x_0 = x(t_0) \end{cases}$$

- \_  $A(n \times n)$  **matrice** d'état
- \_  $x(n \times 1)$  **vecteur** d'état
- \_  $u(n \times 1)$  **vecteur** d'entrée du système
- \_  $y(p \times 1)$  **vecteur** de sortie du système
- \_  $B(n \times m)$  **matrice** de commande du système
- \_  $C(p \times n)$  **matrice** d'observation du système
- \_  $D(p \times m)$  **matrice** de transmission directe du système



## 1.3. Passage de l'espace d'état vers la fonction de transfert

Soit un système représenté par les équations d'état suivantes :

$$\begin{cases} \dot{x} = Ax + Bu \\ y = Cx + Du \end{cases}$$

En appliquant la TL aux deux côtés, on obtient

$$\begin{cases} sX(s) = AX(s) + BU(s) \\ Y(s) = CX(s) + DU(s) \end{cases}$$

D'où

$$\begin{cases} X(s) = (sI - A)^{-1}BU(s) \\ Y(s) = [C(sI - A)^{-1}B + D]U(s) \end{cases}$$

Ce qui nous donne directement

$$H(s) = \frac{Y(s)}{U(s)} = C(sI - A)^{-1}B + D$$

(Voir exercice 2 TD 01)



*Sous Matlab le calcul s'effectue par la fonction ss2tf comme suite*

*$A=[3 \ 1; 0 \ -2]; B=[0; 1]; C=[1 \ 1]; D=0;$*

*$[N \ D]=ss2tf(A,B,C,D);$*

*$H=tf(N,D);$*

## 1.4. Passage de la FT vers l'espace d'état

Soit le système représenté par la FT suivante :

$$H(s) = \frac{\sum_{i=0}^m b_i s^i}{s^n + \sum_{i=1}^{n-1} a_i s^i}$$

$$H(s) = \frac{Y(s)}{U(s)} = \frac{Y(s) R(s)}{R(s) U(s)} = H_1(s) H_2(s)$$

$$\text{avec } H_1(s) = \frac{R(s)}{U(s)} = \frac{1}{s^n + \sum_{i=1}^{n-1} a_i s^i} \quad \text{et} \quad H_2(s) = \frac{Y(s)}{R(s)} = \sum_{i=1}^m b_i s^i$$

En écrivant  $H_1(s)$  et  $H_2(s)$  sous forme différentielle :

$$r^n + a_{n-1} r^{n-1} + a_{n-2} r^{n-2} + \dots + a_1 \dot{r} + a_0 = u$$

$$b_m r^m + b_{m-1} r^{m-1} + \dots + b_1 \dot{r} + b_0 r = y$$

En appliquant le changement de variable suivant :

$$\begin{cases} x_1 = r \\ x_2 = \dot{r} \\ x_3 = \ddot{r} \\ \vdots \\ x_n = r^{(n-1)} \end{cases} \quad \Rightarrow \quad \begin{cases} \dot{x}_1 = \dot{r} = x_2 \\ \dot{x}_2 = \ddot{r} = x_3 \\ \dot{x}_3 = \dddot{r} = x_4 \\ \vdots \\ \dot{x}_n = r^{(n)} = -a_0x_1 - a_1x_2 - \dots - a_{n-1}x_n + u \end{cases}$$

et l'équation de sortie:  $y = b_0x_1 + b_1x_2 + \dots + b_mx_m$

En fin, voilà la représentation matricielle lorsque  $n > m$  ;  $D = 0$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \vdots \\ \dot{x}_n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \mathbf{0} & \mathbf{1} & \mathbf{0} & \dots & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{1} & \dots & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots & \vdots \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{0} & \dots & \mathbf{0} & \mathbf{1} \\ -a_0 & -a_1 & -a_2 & \dots & -a_{n-2} & -a_{n-1} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \mathbf{0} \\ \mathbf{0} \\ \mathbf{0} \\ \vdots \\ \mathbf{1} \end{bmatrix} u$$

$$y = [b_0 \ b_1 \ \dots \ b_m \ \mathbf{0} \ \mathbf{0} \ \dots \ \mathbf{0}] \begin{bmatrix} x_1 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix}$$

*Sous Matlab calcul s'effectuer par la fonction tf2ss comme suite*

*N=[] ; % numérateur de la fonction de transfert*

*D=[] ; % dénominateur de la fonction de transfert*

*[A,B,C,D]=tf2ss(N,D) ;*

## 1.5. Résolution des équations d'état :

Come une équation différentielle de degré 1, la solution d'un système d'équations différentielle présenté par les équations d'état suivantes :

$$\dot{x} = Ax + Bu \quad tq \ x \in n, u \in m$$

est donnée par :

$$x(t) = e^{At}x(0) + \int_0^t e^{A(t-\tau)} Bu(\tau) d\tau$$

On définit  $Q(t) = e^{At}$  matrice de transition du système

$$x(t) = Q(t)x(0) + \int_0^t Q(t-\tau)Bu(\tau) d\tau$$

La question que se pose, comment calculer  $Q(t)$ ,  $Q(t)=?$

En appliquant la TL sur l'équation d'état, on obtient

$$sX(s) - X(0) = AX(s) + BU(s)$$

Après simple manipulation, on obtient

$$X(s) = (sI - A)^{-1}X(0) + (sI - A)^{-1}BU(s)$$

Il apparaît clairement, en confrontant cette expression à la solution générale déterminée dans le ci-dessus, soit :

$$x(t) = e^{At}x(0) + \int_0^t e^{A(t-\tau)} Bu(\tau)d\tau$$

que la matrice de transition  $e^{At}$ , possède pour transformée de Laplace la matrice  $(sI - [A])^{-1}$

$$\mathcal{L}(Q(t)) = \mathcal{L}(e^{At}) = (sI - A)^{-1}$$

donc

$$Q(t) = \mathcal{L}^{-1}[(sI - A)^{-1}]$$

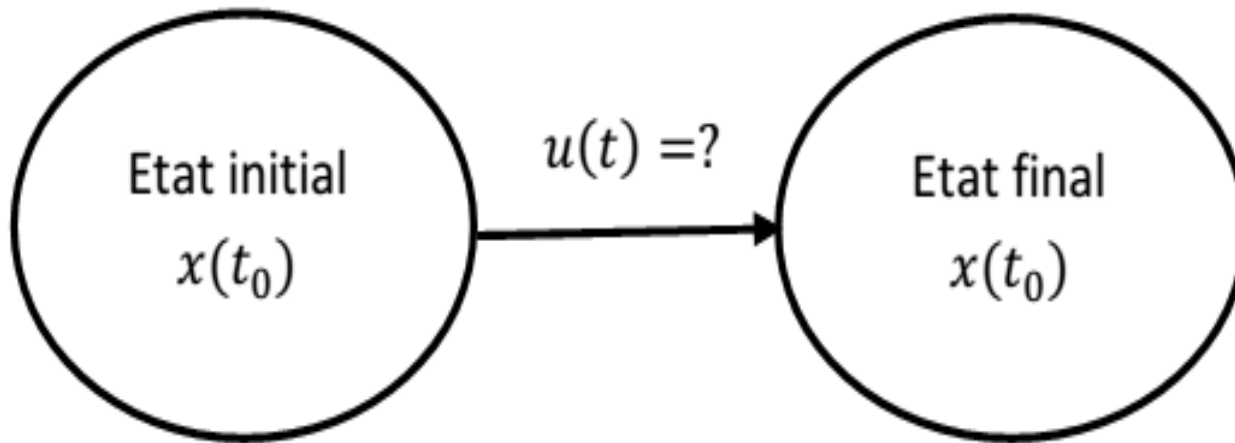
(Voir exercice 3 TD 01)

## 1.6. Stabilité dans l'espace d'état

On peut démontrer que la stabilité d'un système est assurée si les valeurs propres de la matrice d'état sont à partie réel négatives.

## 2. Commandabilité, et commande par placement de pôles

On dit qu'un système  $\dot{x} = Ax + Bu$  et  $y = Cx + Du$  ou  $x(t_0) = x_0$  est commandable à l'instant  $t_f > t_0$  si quels que soient les états  $x_f$  et  $x_0$ , il existe un signal de commande  $u(t)$  transférant le système de l'état  $x_0$  à l'état  $x_f$ .



L'étude de la commandabilité, ne dépend que les matrices A et B. Pour cette raison, on dit parfois que c'est la paire (A,B) qui est commandable.



## 2.1. Critère de commandabilité

Le paire  $(A, B)$  est commandable si et seulement si :

$$\text{rang}(M_c) = n \text{ tel que } M_c = [B \ AB \ A^2B \ A^3B \ \dots \ A^{n-1}B]$$

$M_c$  : Matrice de commandabilité

Le paire  $(A, B)$  est complètement commandable si et seulement si la matrice de commandabilité est régulière, c'est à dire  $\det(M_c) \neq 0$ .

(Voir exercice 4 TD 01)

*Sous Matlab le calcul du rang se fait par la fonction `rank`, le calcul de la matrice  $M_c$  par `ctrb` et le calcul du déterminant par la fonction `det`.*

## 2.2. Commande par placement de pôles

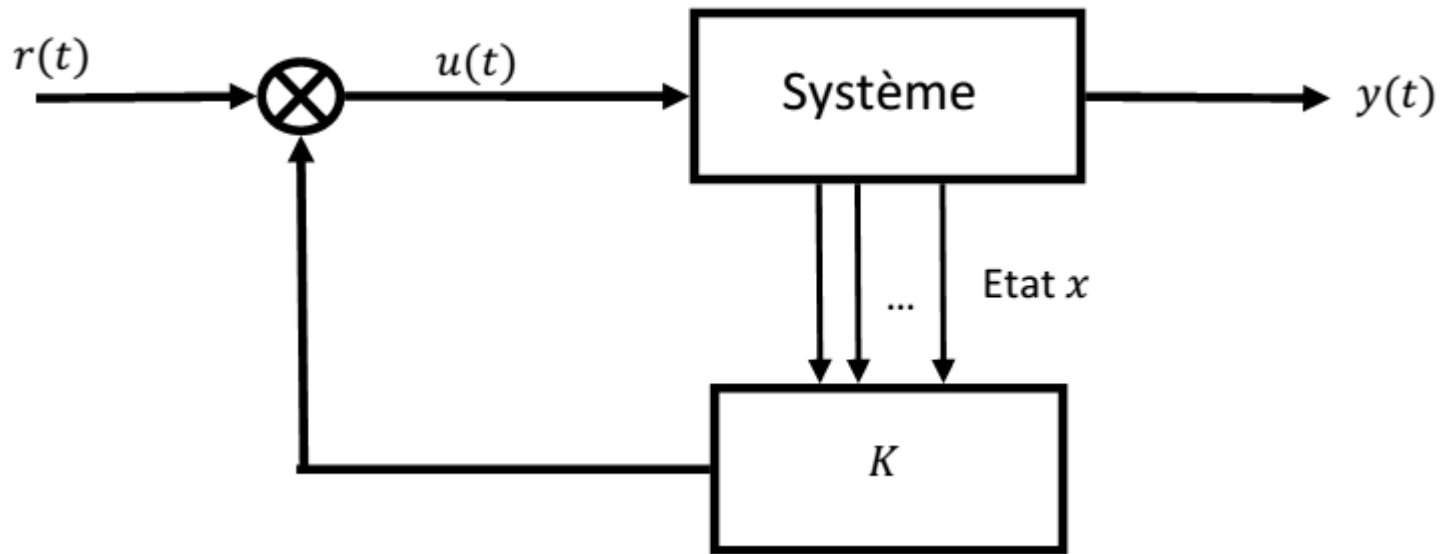
On considère un système  $S$  mono variable ( $m = p = 1$ ) commandable représenté par l'équation suivante :

$$S_{BO} \begin{cases} \dot{x} = Ax + B u \\ y = Cx \end{cases}$$

La stabilité et la dynamique du système  $S$  est fixés par les valeurs propres de  $A$ ,  $\sigma(A) = \{\lambda_1, \lambda_2, \lambda_3 \dots \lambda_n\}$ . On souhaite commander le système dans le but d'améliorer les performances par la commande suivante :

$$u(t) = r(t) - Kx(t) = r(t) - k_1x_1 - k_2x_2 - \dots - k_nx_n$$

où  $K = [k_1 k_2 \dots k_n]$  est appelé le gain du retour d'état.



Avec cette commande les équations d'état en boucle fermée s'écrivent :

$$S_{BF} \begin{cases} \dot{x} = (A - BK)x + Br \\ y = Cx \end{cases}$$

## 2.4. Mise en œuvre pratique

On donne ci-dessous les principales étapes à suivre pour mettre en œuvre la technique de la commande par placement de pôles :

### Méthode direct

Calculer le gain  $K$  tel que

$$\det(\lambda I - (A - BK)) = (\lambda - \lambda_1)(\lambda - \lambda_2) \dots (\lambda - \lambda_n)$$

$$\sigma(A - BK) = \{\lambda_1, \lambda_2, \lambda_3 \dots \lambda_n\}$$

(Voir exercice 5 TD 01)

Pour ce faire :

- Poser  $K = [k_1 k_2 \dots k_n]$
- Calculer en fonction de  $K$ , la matrice d'état en boucle fermée  $A - BK$ .
- Calculer la matrice  $\lambda I - (A - BK)$  et en déduire son déterminant pour obtenir le polynôme caractéristique en boucle fermée en fonction de  $K$ ,  $P_{BF}(\lambda)$ .
- Développer le polynôme caractéristique désiré  $P_{désiré}(\lambda) = (\lambda - \lambda_1)(\lambda - \lambda_2) \dots (\lambda - \lambda_n)$ .
- En identifiant terme à terme les deux polynômes caractéristiques,  $P_{BF}(\lambda)$  et  $P_{désiré}(\lambda)$ , on obtient un système d'équations dont les inconnues sont les éléments  $k_i, i = 1 \dots n$ .

## Calcul de K par Matlab

$M_c = \text{ctrb}(A, B);$

$R = \text{rang}(M_c);$

$K = \text{place}(A, B, \lambda);$  %  $\lambda$  vecteur colonne contiennent les valeurs propres désirés.