



Automatique

Systèmes linéaires continus

Partie 2 : Représentation d'état

Sylvie Charbonnier

Associate professor, Polytech' Grenoble,

Laboratoire Gipsa-lab

France

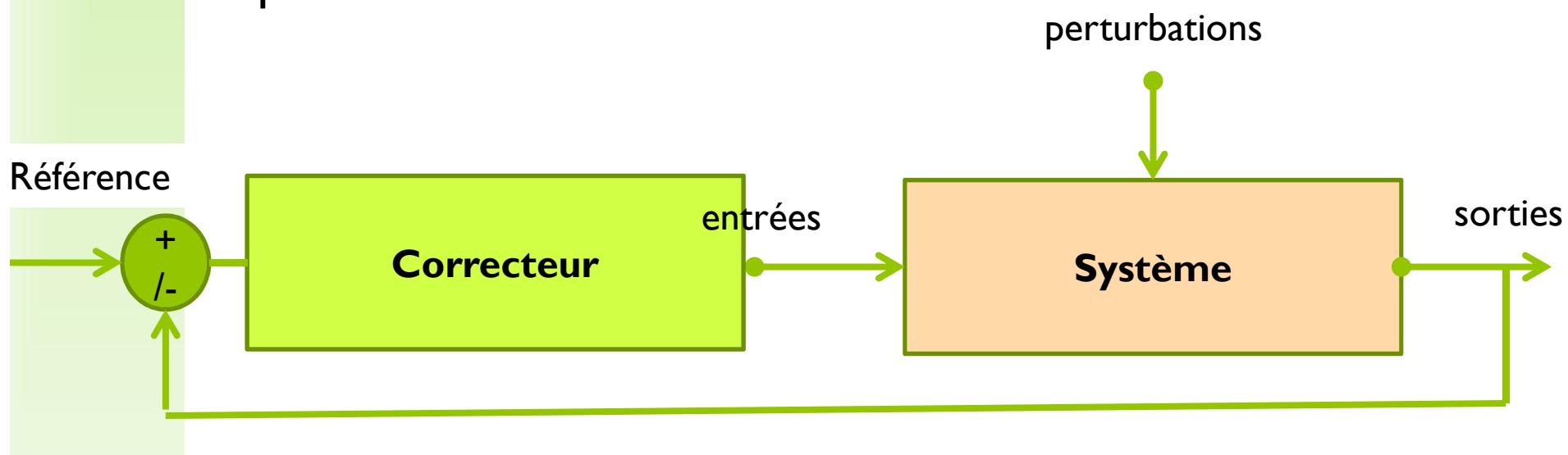
Automatique

Objectif : contrôle de systèmes

Établissement de lois de commande :

跟随指令 **suivre une consigne** : imposer un comportement en sortie, défini par une référence ou consigne

调节 **réguler** : maintenir une ou plusieurs sorties constantes, quelque soient les perturbations auxquelles il peut être soumis.

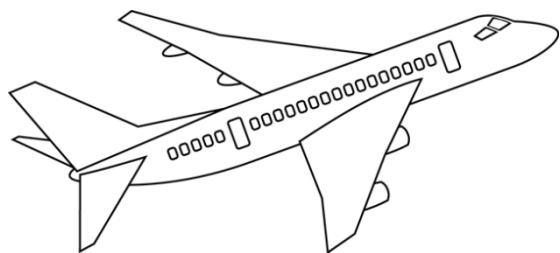




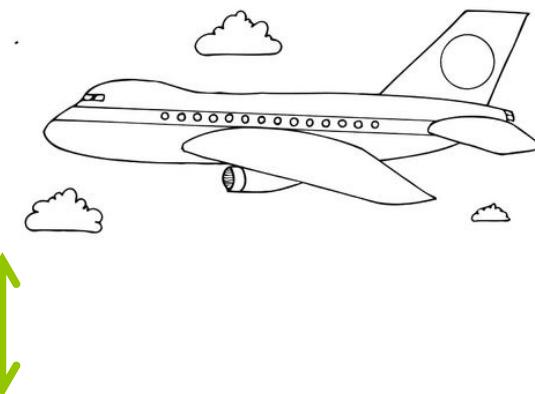
Automatique

- **Objectif : contrôle de systèmes**

Suivi de consigne



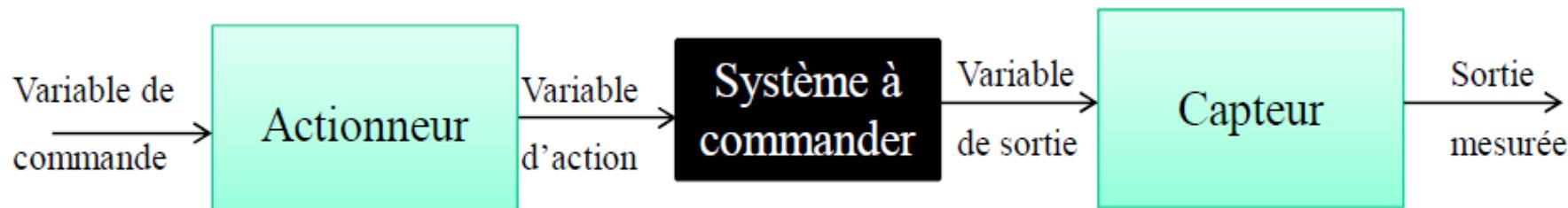
Régulation :
altitude = constante





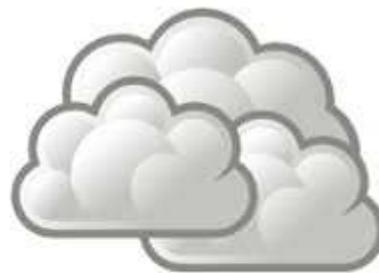
Commande de systèmes

- Pour commander un système, il faut :
 - - une (plusieurs) variable permettant **d'agir**
 - **Actionneur** → Variable de commande, d'entrée
 - - une (plusieurs) variable permettant de **mesurer** l'état du système
 - **Capteur** → variable de sortie
 - Décrire les **relations dynamiques** entre la commande et la sortie
 - → **Modèle du système**



Exemple

Turbulences



Variable d'action :

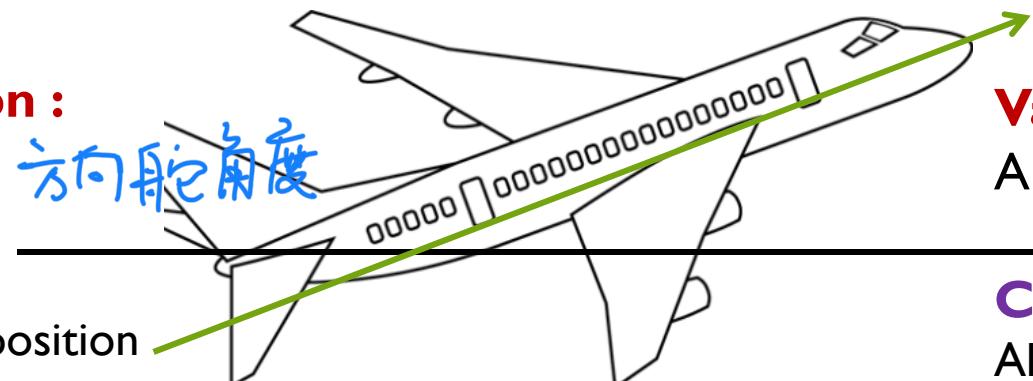
Angle du gouvernail

方向舵角度

Actionneur :

Moteur asservi en position

Tension → Angle



Variable de sortie :

Altitude de l'avion

Capteur :

Altimètre

Altitude → Tension

Exemple

Pression sur
l'accélérateur

(de 0 à 100%)

Perturbation : pente de la route



Vitesse de la voiture
(en km/h)

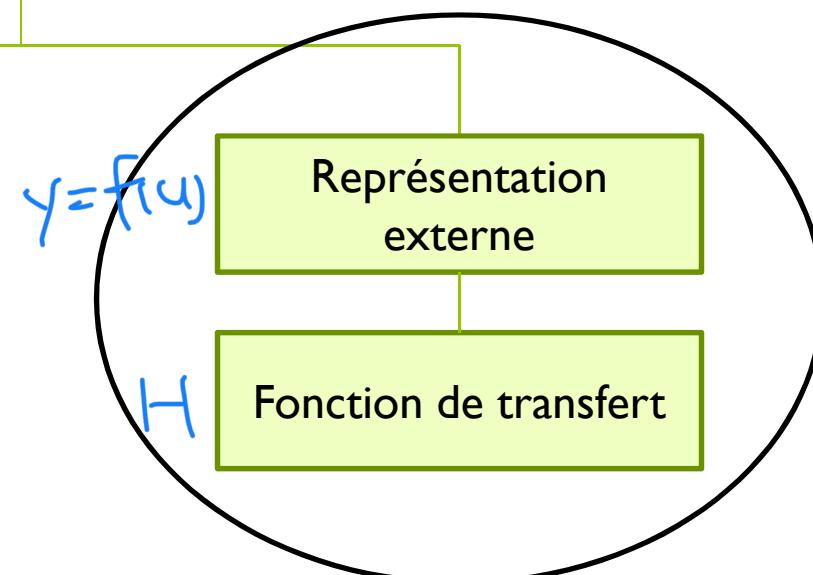
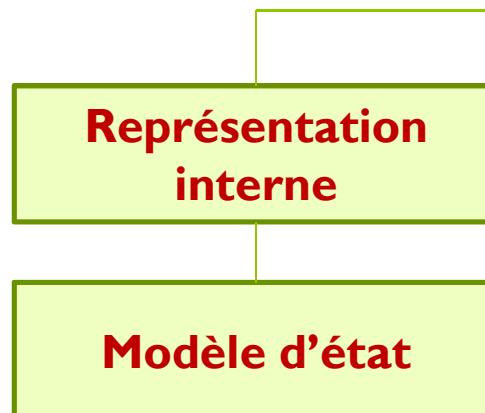
Modèle mathématique

- Décrire les **relations dynamiques** entre variables, et notamment les **entrées** et les **sorties** du système.



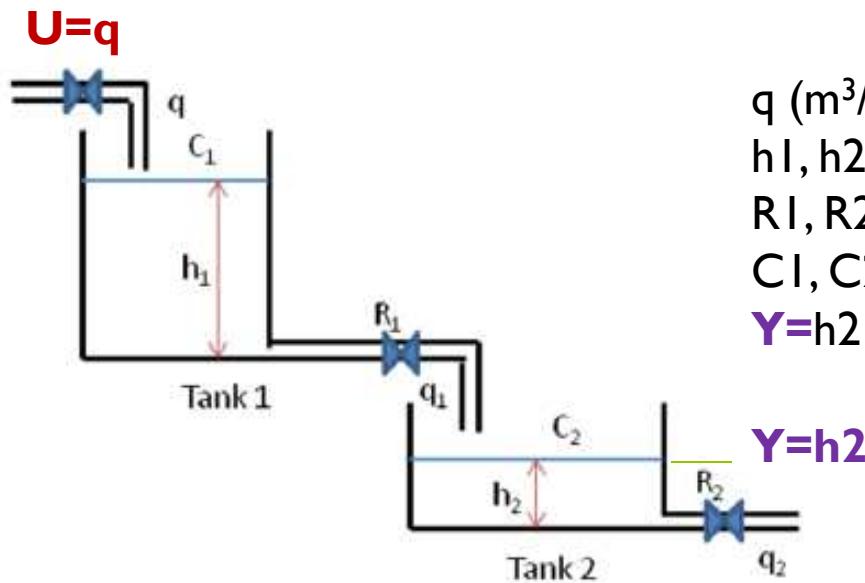
Modèle mathématique

Cours : Automatique 1
Octobre Z. Simeu



Système linéaire continu : modèle dynamique
linéaire à paramètres invariants dans le temps
cst

Modèle mathématique



q (m^3/s) : débit volumique **=U**
 h_1, h_2 (m) hauteurs dans bac 1 et 2
 R_1, R_2 (s/m^2) : restrictions
 C_1, C_2 (m^2) : sections
Y=h2

Bilan volumique bac 1 :

$$\frac{d(C_1 h_1)}{dt} = q(t) - q_1, \quad q_1 = \frac{h_1}{R_1}$$

Bilan volumique bac 2 :

$$\frac{d(C_2 h_2)}{dt} = q_1 - q_2, \quad q_2 = \frac{h_2}{R_2}$$

Fonction de transfert

- Relation dynamique entrée/sortie

$$\frac{Y(p)}{U(p)} = \frac{H_2(p)}{Q(p)}$$

$$\frac{d(C_1 h_1)}{dt} = q(t) - \frac{h_1}{R_1} \xrightarrow{\mathcal{L}} pC_1 H_1 = Q - \frac{H_1}{R_1}$$
$$\frac{d(C_2 h_2)}{dt} = \frac{h_1}{R_1} - \frac{h_2}{R_2} \xrightarrow{\mathcal{L}} pC_2 H_2 = \frac{H_1}{R_1} - \frac{H_2}{R_2}$$

$$\Rightarrow \frac{H_1}{Q} = \frac{R_1}{1 + pC_1 R_1}$$
$$\Rightarrow \frac{H_2}{H_1} = \frac{1}{R_1} \frac{R_2}{1 + pC_2 R_2}$$
$$\Rightarrow \frac{H_2}{Q} = \frac{R_2}{(1 + pC_1 R_1)(1 + pC_2 R_2)}$$

Représentation d'état

- Description du système à partir de ses
variables internes → **vecteur d'état** 状態矢量

$$X = \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} \quad \frac{d(C_1 h_1)}{dt} = q(t) - \frac{h_1}{R_1} \quad \Rightarrow \quad C_1 \frac{dh_1}{dt} = q(t) - \frac{h_1}{R_1}$$
$$\frac{d(C_2 h_2)}{dt} = \frac{h_1}{R_1} - \frac{h_2}{R_2} \quad C_2 \frac{dh_2}{dt} = \frac{h_1}{R_1} - \frac{h_2}{R_2}$$

$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{C_1 R_1} & 0 \\ \frac{1}{C_2 R_1} & -\frac{1}{C_2 R_2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{1}{C_1} \\ 0 \end{bmatrix} q(t)$$

$$Y = h_2 = [0 \ 1] \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$



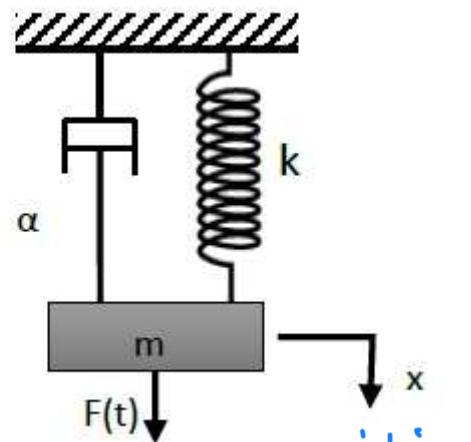
Représentation d'état

- $X(t)$ est appelé **vecteur d'état du système**
- Par rapport à la fonction de transfert, le modèle d'état donne des **informations sur la représentation interne du système** (h_1, h_2) qui n'apparaissent pas explicitement dans la fonction de transfert
- Le système **d'ordre 2** est converti dans la représentation d'état en :
 - ❖ **2 équations différentielles d'ordre 1 → équation différentielle matricielle**
 - ❖ **une équation statique** matricielle

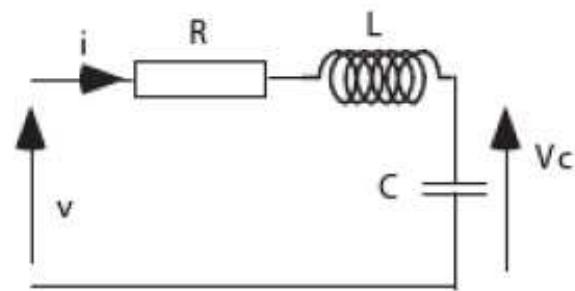
Vecteur d'état

L'**état** d'un système dynamique est le **plus petit ensemble de variables** $\{x_1, x_2, \dots, x_n\}$ telles que la connaissance de ces variables à un instant $t = t_o$ et la connaissance du signal d'entrée pour $t \geq t_o$ suffisent à déterminer complètement le comportement du système pour tout $t \geq t_o$.

La concaténation des n **variables d'état** en un vecteur est le **vecteur d'état**.



$$X = \begin{bmatrix} x \\ v \end{bmatrix} \quad \begin{array}{l} \text{position} \\ \text{vitesse} \end{array}$$



$$X = \begin{bmatrix} q \\ i \end{bmatrix} \quad \begin{array}{l} \text{charge de capacité} \\ i \end{array}$$



Intérêt de la représentation d'état

- Le modèle d'état rend compte de la **dynamique interne** du système.
状态模型反映子流内部动力学.
- Le modèle d'état est plus adapté la description de **systèmes multi-variables**.
- Le modèle d'état permet la description de systèmes **non linéaires et non stationnaires**. 非线性, 非平稳
- Il se prête bien à l'analyse de **stabilité**, à la synthèse **d'observateurs** ...



Plan du cours

- **Chapitre 1: Représentation d'état des systèmes**
- **Chapitre 2: Réponse des systèmes linéaires**
- **Chapitre 3: Commandabilité, observabilité**
- **Chapitre 4: Commande par retour d'état**
- **Chapitre 5: Observateurs d'état**
- **Chapitre 6: Commande par retour d'état avec observateur**



Plan du chapitre

I. Représentation d'état : définition

I.I Forme générale

I.II. Simulation analogique

I.III. Non unicité de la représentation d'état

II. Relation entre **fonction de transfert** et **représentation d'état**

II.I. Passage RE → FT

II.II. Passage FT → RE

I.I Forme générale

Représentation d'état d'un **système d'ordre n**, d'entrée **U** et de sortie **Y**
: **n équations différentielles d'ordre 1**, sous forme matricielle

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU$$
$$Y = CX + DU$$

状态矩阵 输入矩阵
输出矩阵 直联矩阵

Équation d'état ou équation de commande

Équation de sortie ou équation d'observation

Variables

- **X(t)** : vecteur d'état (n : nombre d'états) $X(t) = \begin{bmatrix} x_1(t) \\ \dots \\ x_n(t) \end{bmatrix}$
- **U(t)** : vecteur des entrées (m : nombre d'entrées) $U(t) = \begin{bmatrix} u_1(t) \\ \dots \\ u_m(t) \end{bmatrix}$
- **Y(t)** : vecteur des sorties (p : nombre de sorties) $Y(t) = \begin{bmatrix} y_1(t) \\ \dots \\ y_p(t) \end{bmatrix}$



I.I. Forme générale

- **Matrices**

- **A** : matrice d'états ◦ **B** : matrice d'entrée

$$A \in R^{nxn}$$

$$B \in R^{nxm}$$

- **C** : matrice de sortie ◦ **D**: matrice de couplage

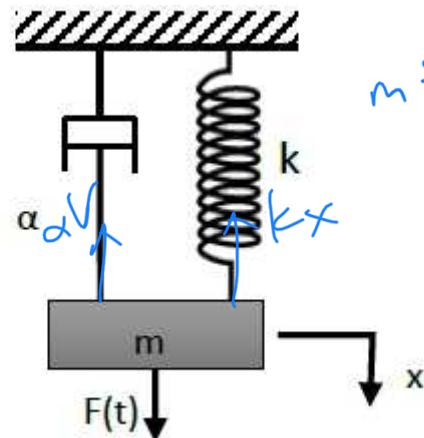
$$C \in R^{pxn}$$

$$D \in R^{pxm} \quad (\text{souvent } D=0)$$

前馈矩阵 直接转移矩阵

- ❖ L'équation d'état est une **équation dynamique d'ordre 1**
 - ❖ L'équation de sortie est une **équation statique linéaire** reliant les sorties aux entrées et aux états
- La **dynamique du système** dépend de la matrice **A**

Exemple



$$m \frac{dV}{dt}$$

Relation fondamentale de la dynamique :

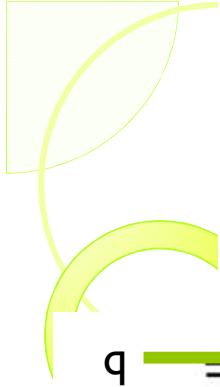
$$\left\{ \begin{array}{l} m \frac{d^2x}{dt^2} = F - \alpha V - kx \\ V = \frac{dx}{dt} \end{array} \right.$$

$$\Rightarrow \left\{ \begin{array}{l} \frac{dV}{dt} = \frac{F - \alpha V - kx}{m} \\ \frac{dx}{dt} = V \end{array} \right.$$

$$X = \begin{bmatrix} x \\ V \end{bmatrix}$$

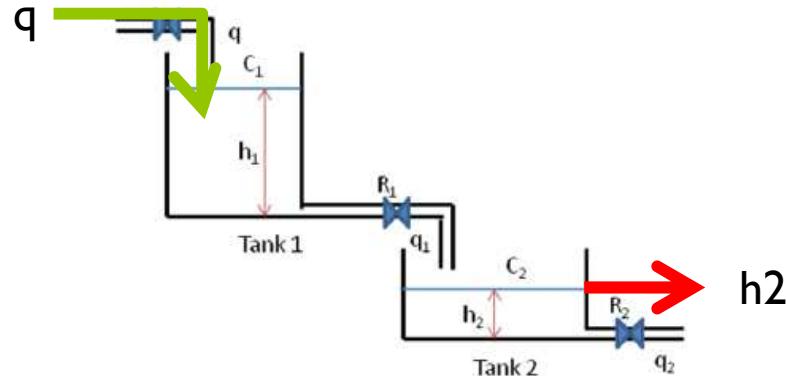
$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} \frac{dx}{dt} \\ \frac{dV}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{\alpha}{m} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ V \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m} F \end{bmatrix}$$

$$Y = [1 \ 0] \begin{bmatrix} x \\ V \end{bmatrix}$$



Exemple

单输入 [B] 为 一列.
多输入 [B] 为 多列 | 单输出 [C] 为 一行.
多输出 [C] 为 多行

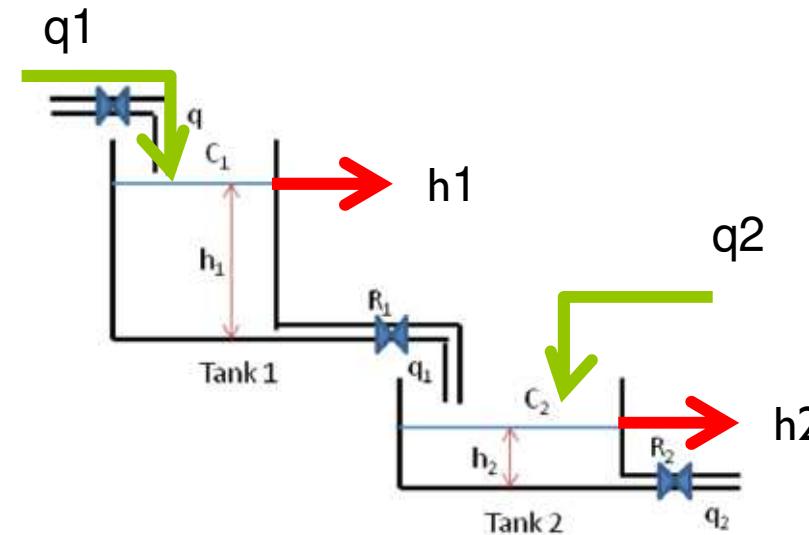


$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{R_1 C_1} & 0 \\ \frac{1}{R_1 C_2} & -\frac{1}{R_2 C_2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{1}{C_1} \\ 0 \end{bmatrix} q$$

— 负输入

$$Y = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} = h_2$$

— 负输出



$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{R_1 C_1} & 0 \\ \frac{1}{R_1 C_2} & -\frac{1}{R_2 C_2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{1}{C_1} & 0 \\ 0 & \frac{1}{C_2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} q_1 \\ q_2 \end{bmatrix}$$

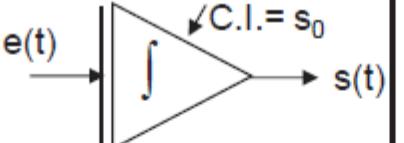
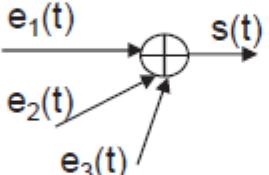
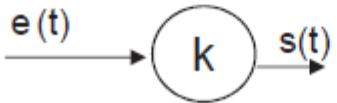
正输入

$$Y = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$

正输出

I.II. Simulation analogique

- **Simulation** : reproduire le comportement d'un système dans des conditions diverses à l'aide d'un simulateur
 - Simulateur numérique : algorithme d'intégration
 - Simulateur analogique : intégration analogique

Intégrateur		$s(t) = s_0 + \int_0^t e(\tau) d\tau$
Sommateur		$s(t) = e_1(t) + e_2(t) + e_3(t)$
potentiomètre		$s(t) = k \cdot e(t)$

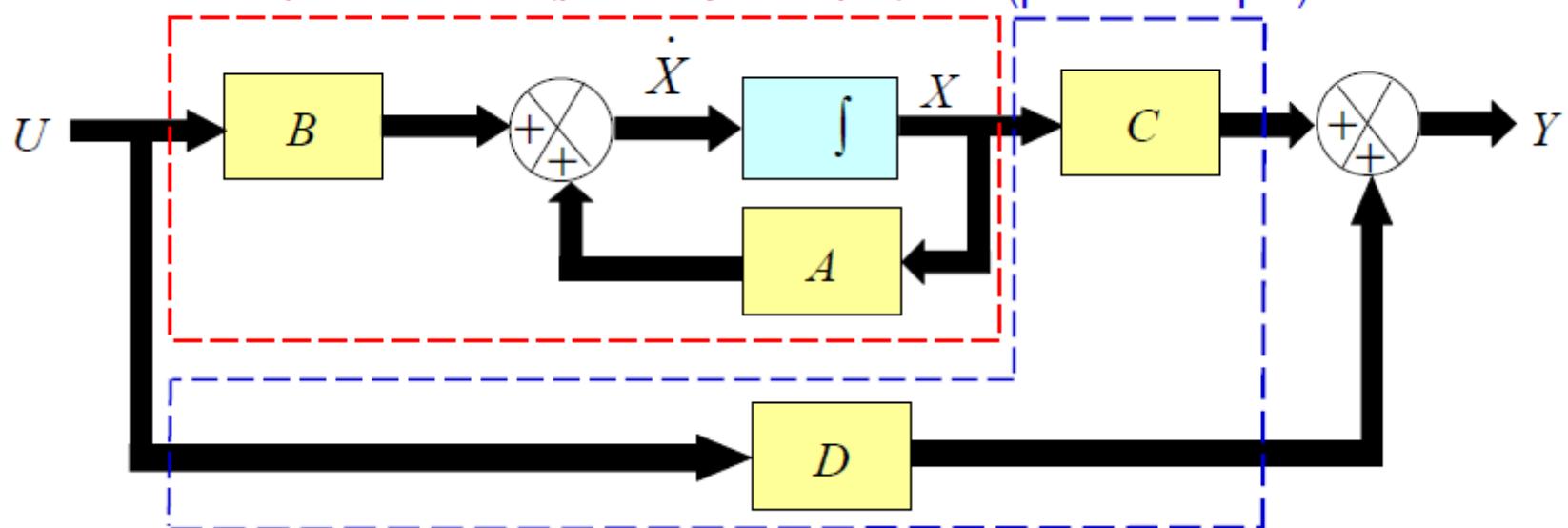
I.II. Simulation analogique

$$\dot{X} = AX + BU$$

$$Y = CX + DU$$

Equation d'état (partie dynamique)

Equation de sortie
(partie statique)



- **Equation d'état** : vue interne du système
- **A** : interactions dynamiques entre les différents éléments internes
- **B** : action des entrées sur l'évolution dynamique du système
- **C** : capteurs permettant d'obtenir les sorties
- **D** : couplage direct entre entrées et sorties

I.II. Schéma analogique

- Une variable d'état → un intégrateur

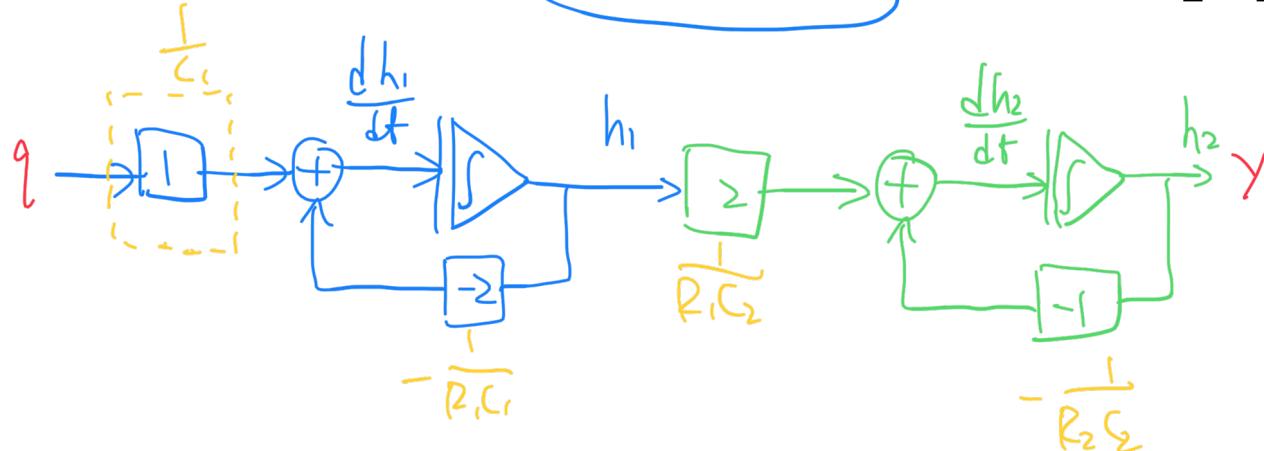
$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{R_1 C_1} & 0 \\ \frac{1}{R_1 C_2} & -\frac{1}{R_2 C_2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{1}{C_1} \\ 0 \end{bmatrix} q$$

$$Y = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$

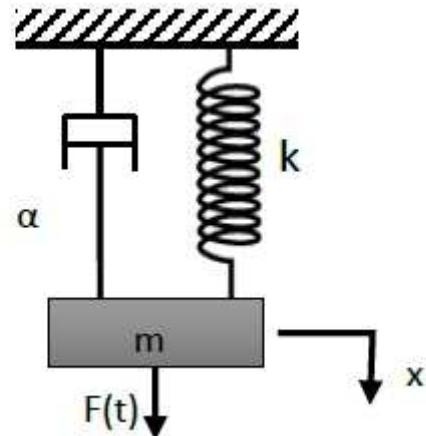
$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} q$$

$C_1 = C_2 = 1 \text{ m}^2$
 $R_1 = 0.5 ; R_2 = 1 \text{ s/m}^2$

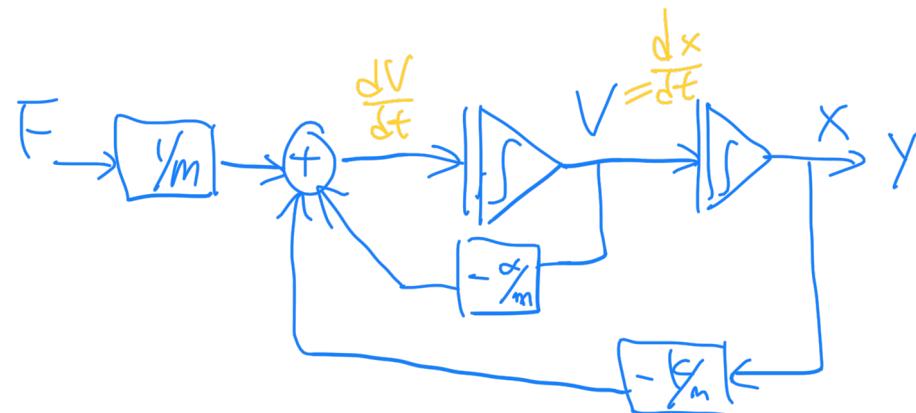
$$Y = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$



I.II. Schéma analogique

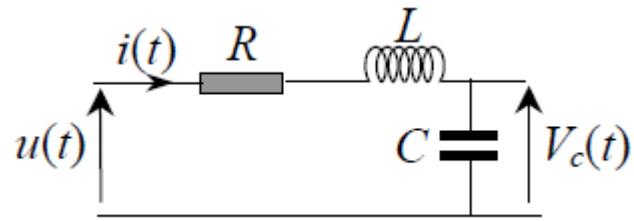


$$\begin{bmatrix} \frac{dx}{dt} \\ \frac{dV}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{\alpha}{m} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ V \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m}F \end{bmatrix}$$
$$Y = [1 \ 0]X$$



I.III. Non unicité de la représentation d'état

Exemple : Circuit RLC



$$U = Ri + L \frac{di}{dt} + V$$

$$V_c = \frac{q}{C}; i = \frac{dq}{dt}; \Phi = Li$$

Variables d'état : V, i

$$U = Ri + L \frac{di}{dt} + V$$

$$\frac{dV_c}{dt} = \frac{1}{C} \frac{dq}{dt} = \frac{i}{C}$$

$$X = \begin{bmatrix} V \\ i \end{bmatrix}, \quad \frac{dx}{dt} = \begin{bmatrix} \frac{dV}{dt} \\ \frac{di}{dt} \end{bmatrix}$$

$$\frac{dx}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & \frac{1}{C} \\ -\frac{1}{L} & -R_L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} V \\ i \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{L} \end{bmatrix} U$$

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

Variables d'état : Φ, q

$$U = R \frac{\Phi}{L} + \frac{d\Phi}{dt} + \frac{q}{C}$$

$$\frac{dq}{dt} = \frac{\Phi}{L}$$

$$X = \begin{bmatrix} q \\ \Phi \end{bmatrix}, \quad \frac{dx}{dt} = \begin{bmatrix} \frac{dq}{dt} \\ \frac{d\Phi}{dt} \end{bmatrix}$$

$$\frac{dx}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & \frac{1}{L} \\ -\frac{1}{C} & -R_L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} q \\ \Phi \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} U$$

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

I.III. Non unicité de la représentation d'état

$$X = \begin{bmatrix} V \\ i \end{bmatrix} \quad Z = \begin{bmatrix} q \\ \Phi \end{bmatrix} \quad T = \begin{bmatrix} \frac{1}{C} & 0 \\ 0 & \frac{1}{L} \end{bmatrix}$$

不同状态变量之间变换

$$V = \frac{q}{C} \quad i = \frac{\Phi}{L}$$

$$\underline{X = TZ}$$

Généralisation

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + BU \\ Y = CX + DU \end{cases}$$

Soit T , $n \times n$, inversible / $X = TZ$
 T : matrice de changement de base

$$\begin{cases} T \frac{dZ}{dt} = ATZ + BU \\ Y = CTZ + DU \end{cases}$$

$$\begin{cases} \frac{dZ}{dt} = T^{-1}ATZ + T^{-1}BU \\ Y = CTZ + DU \end{cases}$$

$$\begin{cases} \frac{dZ}{dt} = A'Z + B'U \\ Y = C'Z + DU \end{cases}$$

$X = TZ$



Choix des variables d'état

- On choisit souvent des éléments du système susceptibles d'être des réservoirs d'énergie.

Elément	Energie	Etat
Inductance	$\frac{1}{2}Li^2$	i
Condensateur	$\frac{1}{2}CV_c^2$	V_c
Masse m	$\frac{1}{2}mv^2$	$v = dx/dt$ x
Ressort k	$\frac{1}{2}kx^2$	x

Elément	Energie	Etat
Moment d'inertie J	$\frac{1}{2}m\omega^2$	$\omega = d\theta/dt$ θ
Colonne de fluide de pression p	$\frac{1}{2}(V/\beta)p^2$	p
Colonne de fluide de hauteur h	$\frac{1}{2}\rho Ah^2$	h



Plan du chapitre

I. Représentation d'état : définition

I.I Forme générale

I.II. Simulation analogique

I.III. Non unicité de la représentation d'état

II. Relation entre fonction de transfert et représentation d'état

II.I. Passage RE → FT

II.II. Passage FT → RE

III.I. Passage RE → FT

$$\begin{aligned} \frac{dX}{dt} = AX + BU &\xrightarrow{\mathcal{T}} \begin{cases} pX = AX + BU \\ Y = CX + DU \end{cases} \xrightarrow{\quad} \begin{cases} (pI - A)X = BU \\ Y = CX + DU \end{cases} \\ Y = CX + DU & \\ \begin{cases} X = (pI - A)^{-1}BU \\ Y = CX + DU \end{cases} & \end{aligned}$$

$$\frac{Y}{U} = F(p) = C(pI - A)^{-1}B + D$$

$$F(p) = C(pI - A)^{-1}B + D$$

$$F(p) = C \frac{1}{\det(pI - A)} \underbrace{com(pI - A)^T}_{\text{伴隨矩陣}} B + D$$

Les **pôles** de la FT sont inclus dans les **valeurs propres de A**
Dynamique du système : valeurs propres de A

Exemple : Cas mono-variable

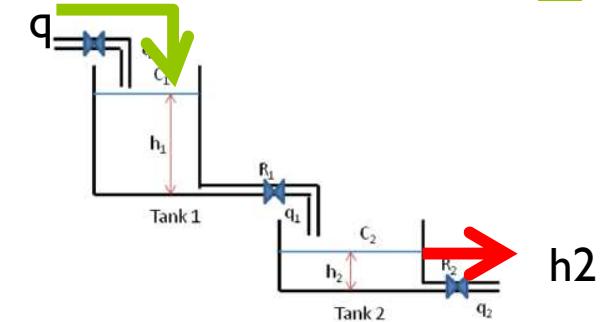
$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} q$$

$$Y = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$

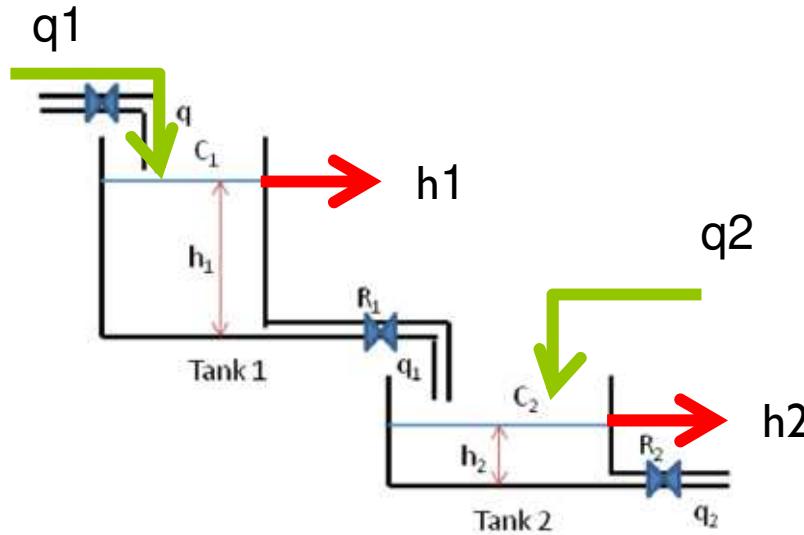
$$(PI - A) = \begin{bmatrix} p+2 & 0 \\ -2 & p+1 \end{bmatrix}$$

$$(PI - A)^{-1} = \frac{1}{(p+2)(p+1)} \begin{bmatrix} p+1 & 0 \\ -2 & p+2 \end{bmatrix}$$

$$Y = C(PI - A)^{-1} B = \frac{2}{(p+1)(p+2)}$$



Exemple : Cas multi-variable



$$C_1 = C_2 = 1 \text{ m}^2$$

$$R_1 = 0.5 ; R_2 = 1 \text{ s/m}^2$$

$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} q_1 \\ q_2 \end{bmatrix}$$

$$Y = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$

$$com(pI - A)^T = \begin{bmatrix} p+1 & 0 \\ 2 & p+2 \end{bmatrix}$$

$$H(\varphi) = C((pI - A)^{-1} B = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \frac{1}{(p+1)(p+2)} \begin{bmatrix} p+1 & 0 \\ 2 & p+2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$= \begin{bmatrix} \frac{1}{p+2} & 0 \\ \frac{2}{(p+1)(p+2)} & \frac{1}{p+1} \end{bmatrix}$$



Cas multivariable

$$\frac{dX}{dt} = AX + B \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{bmatrix} \quad Y = C \begin{bmatrix} y_1 \\ y_2 \end{bmatrix}$$

Signification de la matrice de transfert

$$H(p) = \begin{bmatrix} H_{11}(p) & H_{12}(p) \\ H_{21}(p) & H_{22}(p) \end{bmatrix}$$

$$H_{11}(p) = \frac{y_1}{u_1}$$

$$H_{12}(p) = \frac{y_1}{u_2}$$

$$H_{21}(p) = \frac{y_2}{u_1}$$

$$H_{22}(p) = \frac{y_2}{u_2}$$

$$Y(p) = H(p)U(p)$$

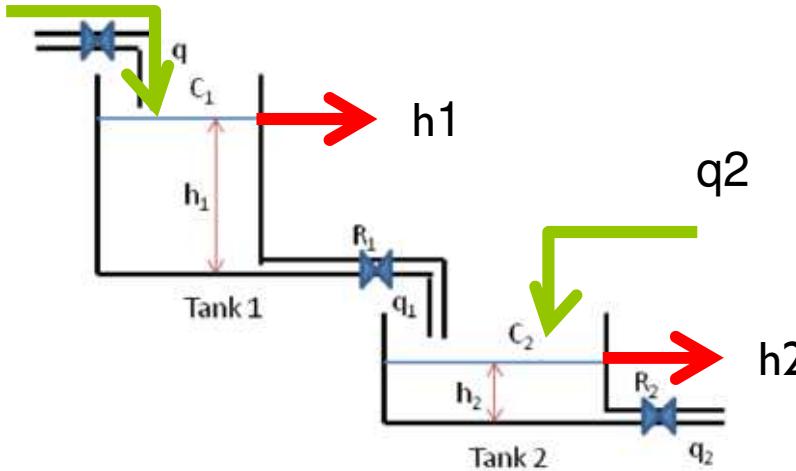
$$Y_1(p) = H_{11}(p)U_1(p) + H_{12}(p)U_2(p)$$

$$Y_2(p) = H_{21}(p)U_1(p) + H_{22}(p)U_2(p)$$

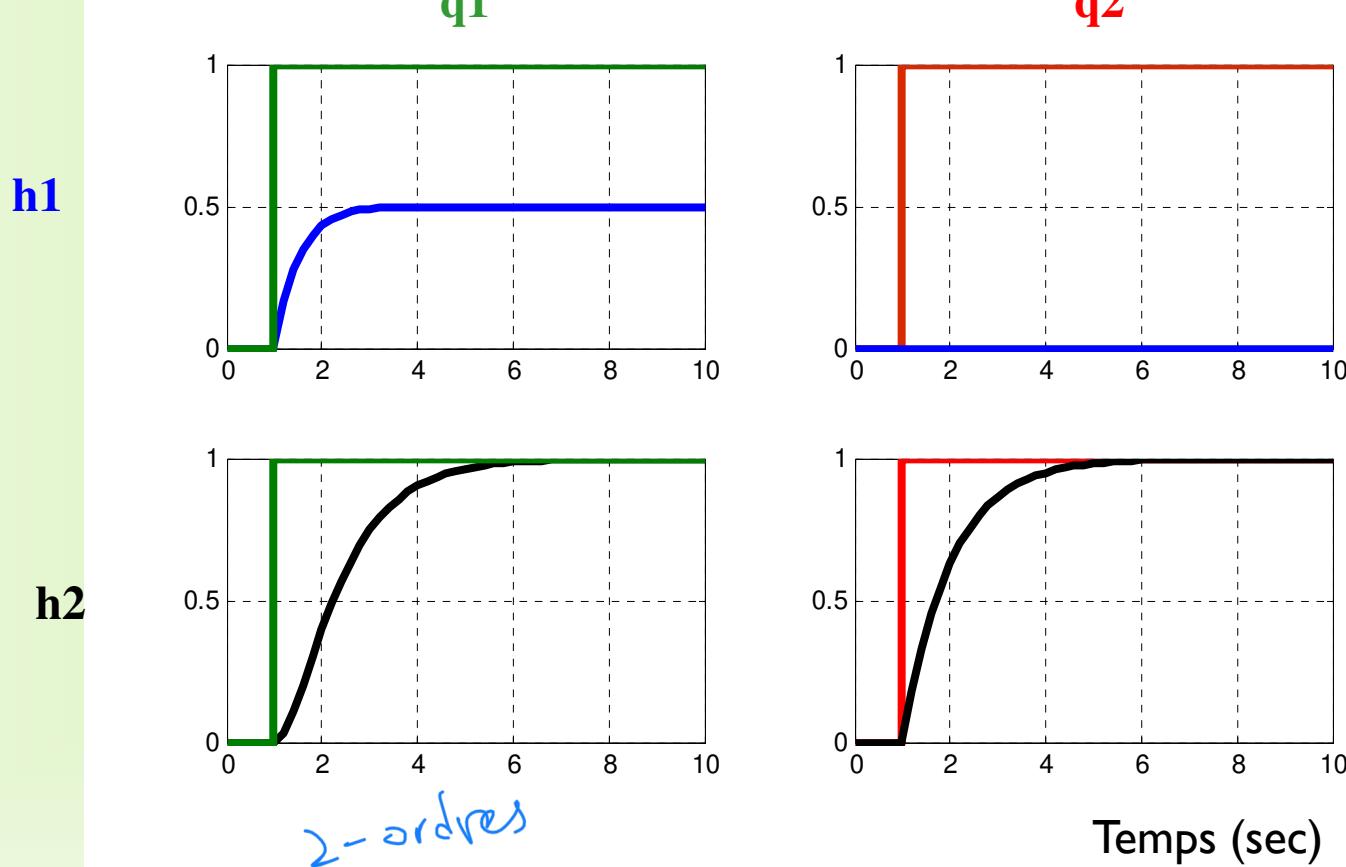
$$H(p) = \begin{bmatrix} \frac{1}{(p+2)} & 0 \\ \frac{2}{(p+1)(p+2)} & \frac{1}{(p+1)} \end{bmatrix}$$

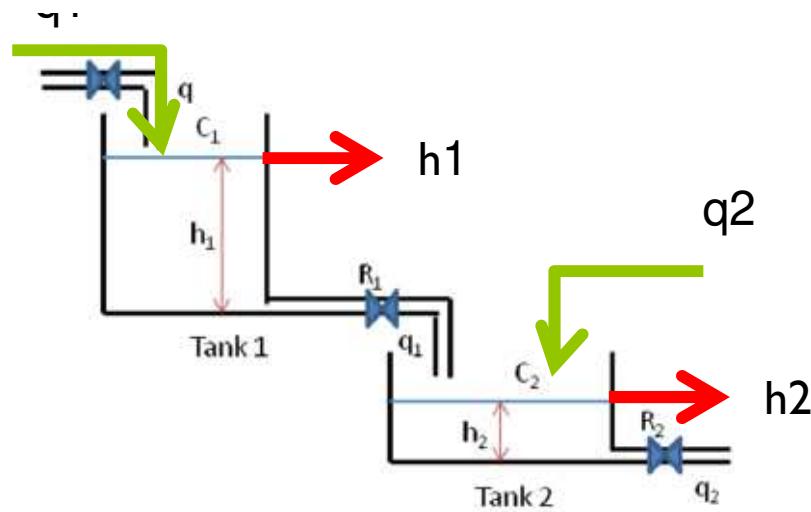
$$h_1(p) = \frac{1}{(p+2)} q_1(p)$$

$$h_2(p) = \frac{2}{(p+1)(p+2)} q_1(p) + \frac{1}{(p+1)} q_2(p)$$

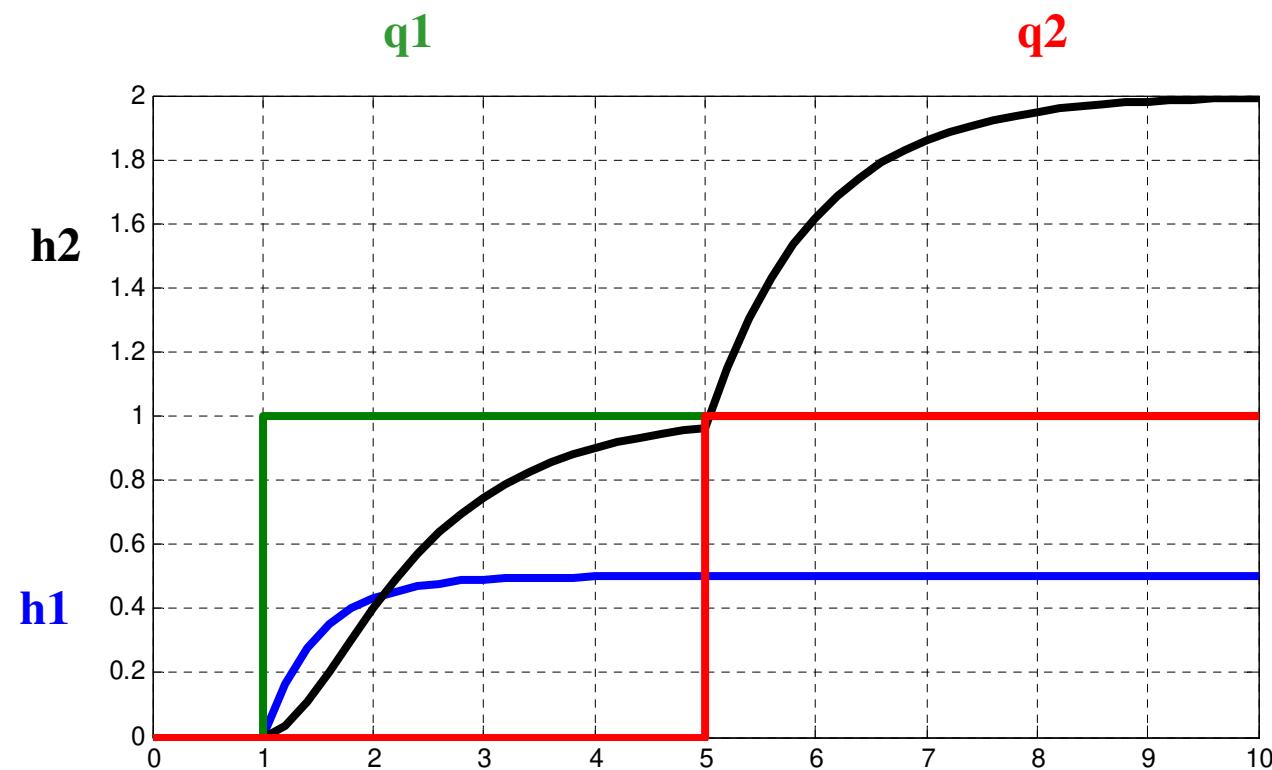


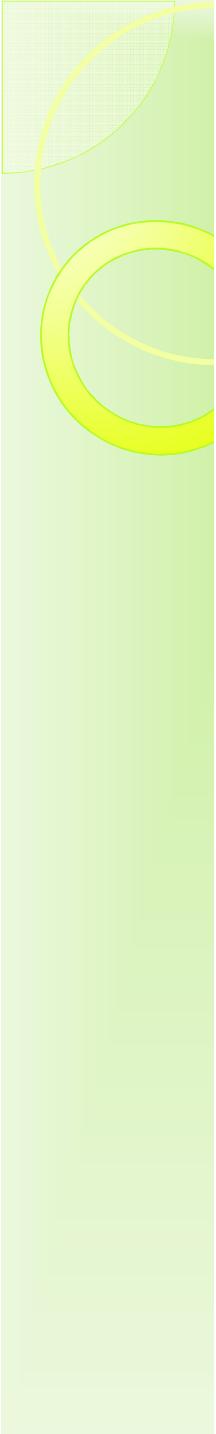
$$H(p) = \begin{bmatrix} \frac{1}{(p+2)} & 0 \\ 2 & \frac{1}{(p+1)(p+2)} \\ \frac{(p+1)(p+2)}{c_1} & \frac{(p+1)}{c_1} \end{bmatrix}$$



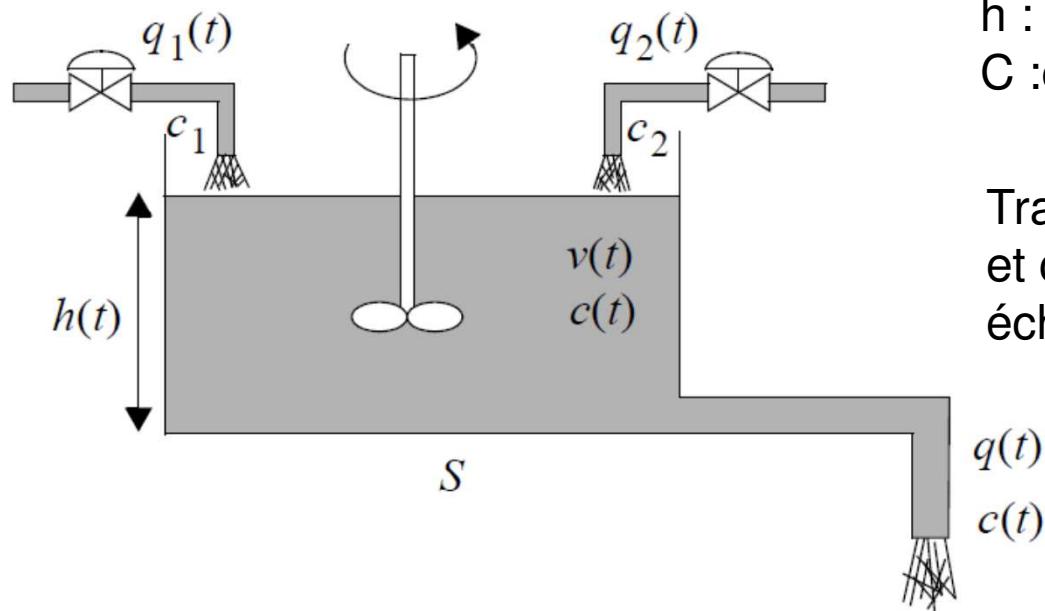


$$H(p) = \begin{bmatrix} \frac{1}{(p+2)} & 0 \\ 2 & \frac{1}{(p+1)(p+2)} \\ \frac{(p+1)(p+2)}{(p+1)} & \frac{1}{(p+1)} \end{bmatrix}$$





Exemple



h : niveau (m)
 C :concentration

Tracer $C(t)$ quand q_1 et q_2 sont des échelons unitaires

$$\begin{cases} S \frac{dh}{dt} = q_1 + q_2 - \frac{h}{R_1} \\ \frac{dC}{dt} = -q_0 C + \alpha_1 q_1 + \alpha_2 q_2 \end{cases} \quad S=1, R1=1, q0=2$$

$$\frac{1}{s(s+a)}$$

$$\frac{1}{a}(1-e^{-at})$$

II.II Passage F.T. → R.E.

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU$$

$$Y = CX + DU$$

Soit T , $n \times n$, inversible
/ $X = TZ$

$$\begin{cases} \frac{dZ}{dt} = A'Z + B'U \\ Y = C'Z + DU \end{cases}$$

La représentation d'état d'un système **n'est pas unique**.

mais A et $A' = T^{-1}AT$ **sont semblables**

= elles ont **les mêmes valeurs propres**

→ Dynamique du système est conservée.

Il existe une unique FT pour un système donné

$$\frac{Y}{U} = C'(pI - A')^{-1}B' = CT(pI - T^{-1}AT)^{-1}T^{-1}B$$

$$\frac{Y}{U} = CT[T^{-1}(pI - A)T]^{-1}T^{-1}B \quad \frac{Y}{U} = CT[T^{-1}(pI - A)^{-1}T]T^{-1}B$$

$$\frac{Y}{U} = C(pI - A)^{-1}B$$



II.II. Passage FT → RE

- **Position du problème**

A partir d'une **FT**, est-il possible de déterminer **une représentation d'état** (une seule ou la plus simple possible)?

$$\frac{Y}{U} = \frac{b_{n-1}p^{n-1} + b_{n-2}p^{n-2} + \dots + b_0}{a_n p^n + a_{n-1} p^{n-1} + \dots + a_0} \rightarrow (A, B, C, D)$$

- Ce problème est dénommé **problème de réalisation**
- On peut trouver autant de représentations d'état qu'on veut. Néanmoins il existe quelques **formes remarquables** exposées ci-après.

II.II. Passage F.T. → R.E. : Forme canonique de commandabilité

$$\frac{Y}{U} = \frac{b_{n-1}p^{n-1} + b_{n-2}p^{n-2} + \dots + b_0}{p^n + a_{n-1}p^{n-1} + \dots + a_0} = \frac{N(p)}{D(p)}$$

Posons

$$\begin{cases} \frac{dx_1}{dt} = x_2 = px_1 \\ \frac{dx_2}{dt} = x_3 = px_2 = p^2x_1 \\ \dots \\ \frac{dx_{n-1}}{dt} = x_n = p^{n-1}x_1 \end{cases}$$

$$\frac{dx_i}{dt} = x_{i+1} \text{ pour } i = 1 \text{ à } [n-1]$$

$$x_1 = \frac{1}{D(p)} U(p)$$

$$\Rightarrow Y = \frac{N}{D} U = Nx_1$$

$$U = p^n x_1 + a_{n-1} p^{n-1} x_1 + \dots + a_0 x_1$$

$$u = \frac{dx_n}{dt} + a_{n-1} x_n + a_{n-2} x_{n-2} + \dots + a_0 x_1$$

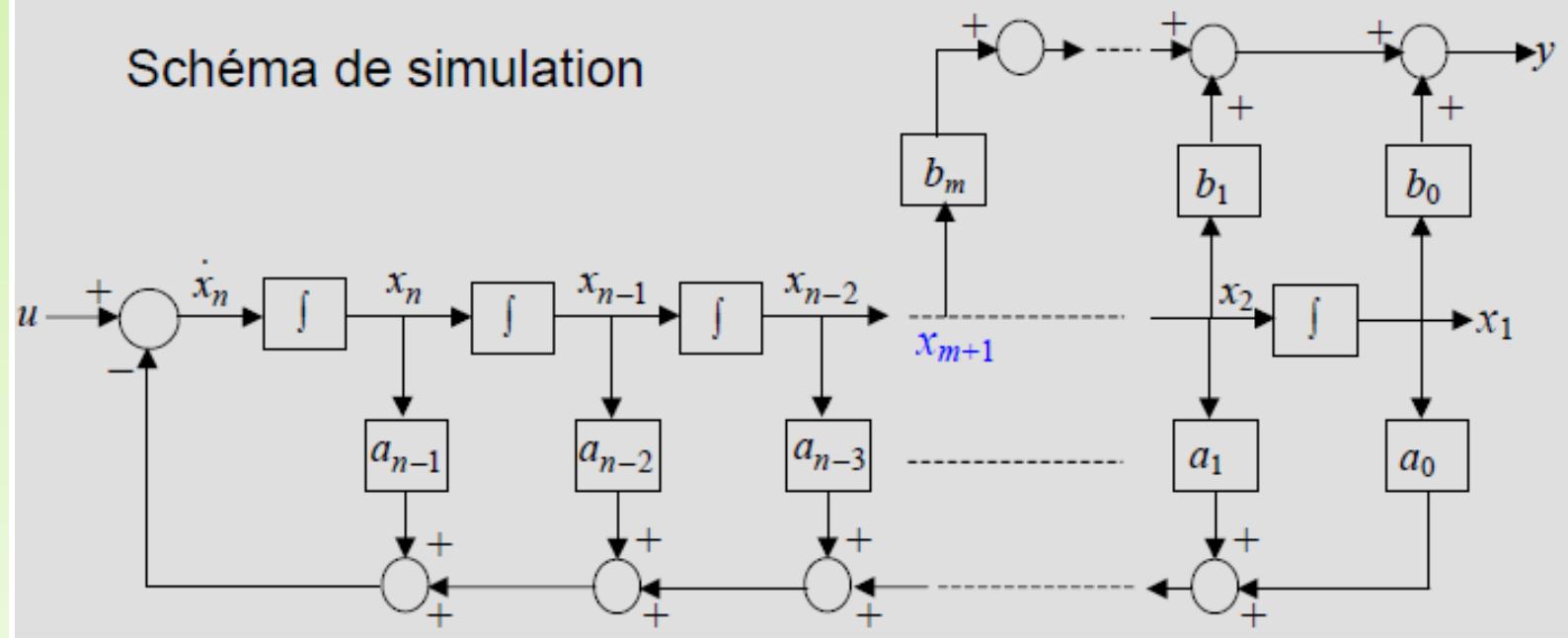
$$Y = (b_{n-1} p^{n-1} + \dots + b_0) x_1 = b_{n-1} x_n + b_{n-2} x_{n-1} + \dots + b_0 x_1$$

$$\frac{dX}{dt} = \left[\begin{array}{ccccc} 0 & 1 & 0 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 1 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ \dots & & & & 1 \\ -a_0 & -a_1 & -a_2 & \dots & -a_{n-1} \end{array} \right] X + \left[\begin{array}{c} 0 \\ 0 \\ \dots \\ 0 \\ 1 \end{array} \right] U \quad Y = [b_0 \quad b_1 \quad \dots \quad \dots \quad b_{n-1}] X$$

II.II. Passage F.T. \rightarrow R.E.: Forme canonique de commandabilité

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 1 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ \dots & & & & 1 \\ -a_0 & -a_1 & -a_2 & \dots & -a_{n-1} \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \dots \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix} U \quad Y = [b_0 \ b_1 \ \dots \ \dots \ b_{n-1}] X$$

Schéma de simulation



Exemple

Donner la représentation d'état sous forme canonique de commandabilité ainsi que le schéma analogique du système décrit par :

$$\frac{d^3y}{dt^3} + 4\frac{d^2y}{dt^2} + 5\frac{dy}{dt} + 2y = u \xrightarrow{\mathcal{L}} p^3Y + 4p^2Y + 5pY + 2 = U$$

$$Y = \frac{1}{p^3 + 4p^2 + 5p + 2} \Rightarrow Y = 1 \cdot X_1$$

$$\begin{cases} X_3 = \frac{dx_2}{dt} = \frac{d^2x_1}{dt^2} = p^2X_1 \\ X_2 = \frac{dx_1}{dt} = pX_1 \\ X_1 = \frac{1}{p^3 + 4p^2 + 5p + 2} U(p) \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} \frac{dx_1}{dt} = X_2 \\ \frac{dx_2}{dt} = X_3 \\ \frac{dx_3}{dt} + 4X_3 + 5X_2 + 2X_1 = U. \end{cases}$$

$$\Rightarrow \begin{bmatrix} \frac{dx_1}{dt} \\ \frac{dx_2}{dt} \\ \frac{dx_3}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \\ -2 & -5 & -4 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X_1 \\ X_2 \\ X_3 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix} U$$

$$Y = [1 \ 0 \ 0] X.$$



II.II. Passage F.T. \rightarrow R.E. : Forme canonique d'observabilité

$$\frac{Y}{U} = \frac{b_{n-1}p^{n-1} + b_{n-2}p^{n-2} + \dots + b_0}{p^n + a_{n-1}p^{n-1} + \dots + a_0} = \frac{N(p)}{D(p)}$$

$$Y(p) \times (p^n + a_{n-1}p^{n-1} + \dots + a_0) = (b_{n-1}p^{n-1} + b_{n-2}p^{n-2} + \dots + b_0) \times U(p)$$

$$p^n Y(p) = -(a_{n-1}p^{n-1} + \dots + a_0)Y + (b_{n-1}p^{n-1} + b_{n-2}p^{n-2} + \dots + b_0) \times U$$

On pose : $\frac{dx_{i+1}}{dt} = x_i - a_i y + b_i u$ pour $i = 1 \text{ à } n-1$ $x_0 = 0$

$$p^n Y = -\sum_{i=0}^{n-1} a_i p^i Y + \sum_{i=0}^{n-1} b_i p^i U = \sum_{i=0}^{n-1} (-a_i Y + b_i U) p^i$$

$$p^n Y = \sum_{i=0}^{n-1} \left(\frac{dx_{i+1}}{dt} - x_i \right) p^i$$

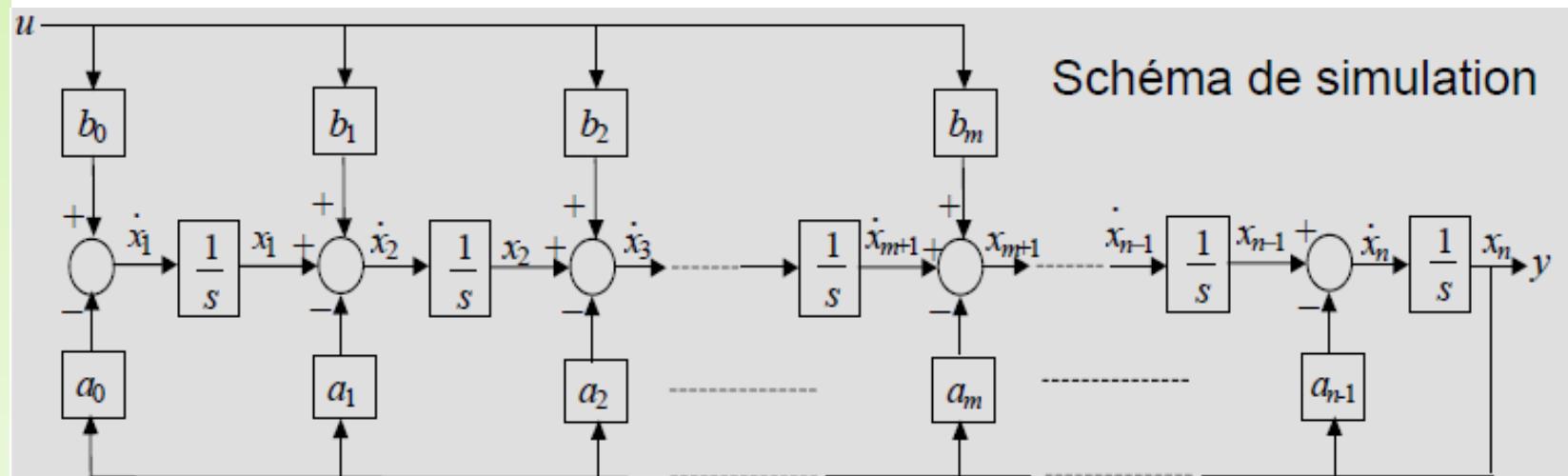
$$p^n Y = \sum_{i=0}^{n-1} (p^{i+1} x_{i+1} - p^i x_i) = p^n x_n - p^{n-1} x_{n-1} + p^{n-2} x_{n-2} - \dots + p x_1 + x_0$$

$$p^n Y = p^n x_n \Rightarrow y = x_n$$

II.II. Passage F.T. \rightarrow R.E. : Forme canonique d'observabilité

$$y = x_n \quad \frac{dx_{i+1}}{dt} = x_i - a_i y + b_i u \text{ pour } i = 0 \text{ à } n-1 \text{ et } x_0 = 0$$

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & \dots & -a_0 \\ 1 & 0 & 0 & \dots & -a_1 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & -a_2 \\ \dots & 0 & 1 & 0 & \dots \\ 0 & 0 & 0 & 1 & -a_{n-1} \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} b_0 \\ b_1 \\ \dots \\ \dots \\ b_{n-1} \end{bmatrix} U ; Y = \begin{bmatrix} 0 & 0 & \dots & 0 & 1 \end{bmatrix} X$$



Exemple

Donner la représentation d'état sous forme canonique d'observabilité ainsi que le schéma analogique du système décrit par :

$$\frac{d^3y}{dt^3} + 4\frac{d^2y}{dt^2} + 5\frac{dy}{dt} + 2y = u \Rightarrow \frac{Y}{U} = \frac{1}{p^3 + 4p^2 + 5p + 2}, \quad Y = X_3.$$

$$\frac{dx_{i+1}}{dt} = x_i - a_i y + b_i u$$

$$\begin{cases} \frac{dx_1}{dt} = x_2 - 4y = x_2 - 4x_3 \\ \frac{dx_2}{dt} = x_1 - 5y = x_1 - 5x_3 \\ \frac{dx_3}{dt} = -2y + u = 2x_3 + u \end{cases} , \quad \begin{bmatrix} \frac{dx_1}{dt} \\ \frac{dx_2}{dt} \\ \frac{dx_3}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & -2 \\ 1 & 0 & -5 \\ 0 & 1 & -4 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} u$$

$$Y = [0 \ 0 \ 1] X.$$



Passage F.T. → R.E.: Forme diagonale ou forme de Jordan

- La FT est décomposée en **éléments simples** → faire apparaître **les modes propres du système**.

$F(p)$ composée de **pôles simples** :

$$\frac{Y}{U} = \sum_{i=1}^n \frac{\mu_i}{p - \lambda_i}; \beta_i \text{ réels} \quad \rightarrow \text{Forme diagonale}$$

$$X_i(p) = \frac{U(p)}{p - \lambda_i} \Rightarrow pX_i(p) = \lambda_i X_i + U$$

$$\frac{dx_i}{dt} = \lambda_i x_i + u(t) \text{ pour } i = 1, \dots, n$$

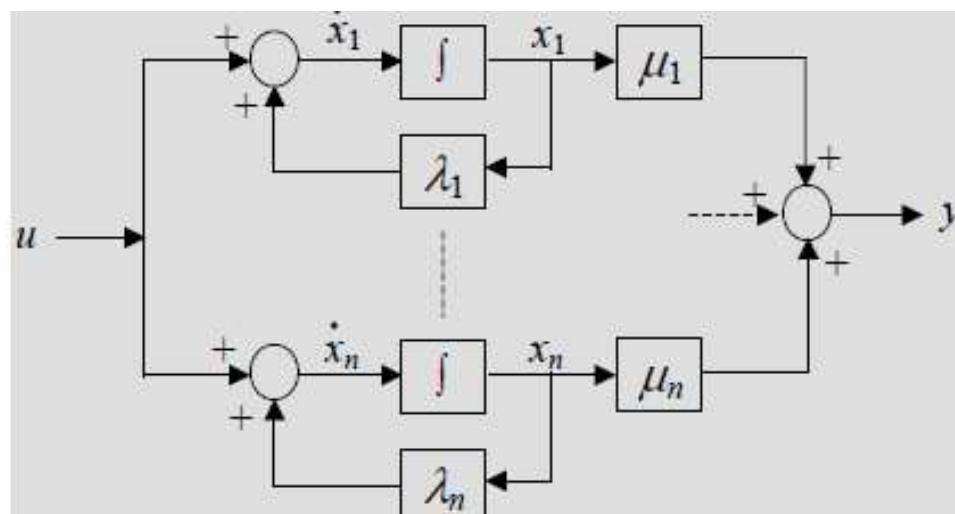
$$Y = \sum_{i=1}^n \frac{\mu_i}{p - \lambda_i} U = \sum_{i=1}^n \mu_i X_i(p) \quad y = \sum_{i=1}^n \mu_i x_i$$

Passage F.T. \rightarrow R.E.: Forme diagonale ou forme de Jordan

$$\frac{dx_i}{dt} = \lambda_i x_i + u(t) \text{ pour } i = 1, \dots, n \quad y = \sum_{i=1}^n \mu_i x_i$$

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\lambda_1 & 0 & 0 \\ 0 & -\lambda_2 & 0 \\ 0 & 0 & -\lambda_n \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ 1 \end{bmatrix} U ; \quad Y = [\mu_1 \quad \mu_2 \quad \mu_n] X$$

A : diagonale. λ_i : Valeurs propres = pôles





Forme diagonale ou forme de Jordan

Pôles multiples réels :

$$\frac{Y}{U} = \sum_{i=1}^n \frac{\mu_i}{(p - \lambda)^i} ; \lambda \text{ réel}$$

$$X_1 = \frac{U}{(p - \lambda)} \Rightarrow \frac{dx_1}{dt} = \lambda x_1 + u$$

$$X_2 = \frac{U}{(p - \lambda)^2} = \frac{X_1}{(p - \lambda)} \Rightarrow \frac{dx_2}{dt} = \lambda x_2 + x_1$$

$$X_n = \frac{U}{(p - \lambda)^n} = \frac{X_{n-1}}{(p - \lambda)} \Rightarrow \frac{dx_n}{dt} = \lambda x_n + x_{n-1}$$

$$Y = \sum_{i=1}^n \frac{\mu_i}{(p - \lambda)^i} U = \sum_{i=1}^n \mu_i x_i$$



Forme diagonale ou forme de Jordan

$$\frac{dx_2}{dt} = \lambda x_2 + x_1 \quad Y = \sum_{i=1}^n \frac{\mu_i}{(p - \lambda)^i} U = \sum_{i=1}^n \mu_i x_i$$

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} \lambda & 0 & 0 \\ 1 & \lambda & 0 \\ 0 & 1 & \lambda \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} U ; \quad Y = [\mu_1 \quad \mu_2 \quad \mu_n] X$$

→ Forme de Jordan

Pôles complexes conjugués :

On ne sait pas résoudre le problème

→ Forme de commandabilité ou d'observabilité

Exemple

Donner la représentation d'état sous forme de Jordan que le schéma analogique du système décrit par :

$$\frac{Y}{U} = \frac{1}{p^3 + 4p^2 + 5p + 2} = \frac{1}{(p+1)^2(p+2)}$$

Décomposition en éléments simples

$$\frac{Y}{U} = \frac{a}{p+2} + \frac{b}{p+1} + \frac{c}{(p+1)^2} = \frac{1}{p+2} - \frac{1}{p+1} + \frac{1}{(p+1)^2}$$

$$\begin{cases} X_1 = \frac{U}{p+2}, \Rightarrow \frac{dx_1}{dt} = -2x_1 + u. \\ X_2 = \frac{U}{p+1}, \Rightarrow \frac{dx_2}{dt} = -x_2 + u \\ X_3 = \frac{U}{(p+1)^2} = \frac{x_2}{p+1}, \Rightarrow \frac{dx_3}{dt} = -x_3 + x_2 \end{cases} \Rightarrow \begin{bmatrix} \frac{dx_1}{dt} \\ \frac{dx_2}{dt} \\ \frac{dx_3}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 \\ 0 & 1 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ 0 \end{bmatrix} u$$

$$Y = \left[\frac{1}{p+2} - \frac{1}{p+1} + \frac{1}{(p+1)^2} \right] U = x_1 - x_2 + x_3 \Rightarrow Y = [1 \ -1 \ 1] X.$$



Exemple



Plan du cours

- Chapitre 1: Représentation d'état des systèmes
- **Chapitre 2: Réponse des systèmes linéaires**
- Chapitre 3: Commandabilité, observabilité
- Chapitre 4: Commande par retour d'état
- Chapitre 5: Observateurs d'état
- Chapitre 6: Commande par retour d'état avec observateur



Réponse des systèmes linéaires

- I. **Solution de l'équation d'état**
- II. **Calcul de la matrice de transition**
- III. **Stabilité des systèmes**



I. Résolution de l'équation d'état

- **Systèmes linéaires invariants → équations d'états résolubles**

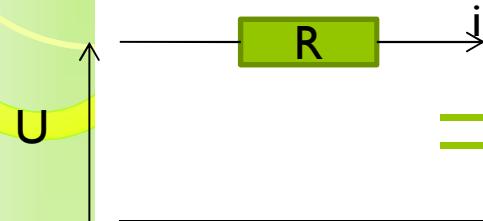
On peut calculer la réponse d'un système à partir d'un état initial pour des entrées connues.

- **Réponse du système**

somme de :

- ❖ **Réponse libre** : système abandonné à lui-même
- ❖ **Réponse forcée** : système soumis à $u(t)$ à partir de l'équilibre

I. Cas d'un système mono-dimensionnel



$$U = Ri + \frac{q}{C}$$

$$\rightarrow \frac{dq}{dt} = -\frac{q}{RC} + \frac{U}{R}$$

$$\frac{dx}{dt} = ax + bu$$

Réponse libre : $U=0$

$$\text{à } t=t_0, q(t_0)=q_0 \quad \frac{dq}{dt} = -\frac{q}{RC}$$

Solution générale :

$$q(t) = \alpha e^{-\frac{t}{RC}}$$

Conditions initiales :

$$q_0 = \alpha e^{-\frac{t_0}{RC}} \quad \alpha = q_0 e^{\frac{t_0}{RC}}$$

$$q(t) = q_0 e^{-\frac{(t-t_0)}{RC}}$$

$$\frac{dx}{dt} = ax$$

$$x(t) = \alpha e^{at}$$

$$x_0 = \alpha e^{at_0}$$

$$x(t) = x_0 e^{a(t-t_0)}$$



I. Réponse forcée

- **Conditions initiales nulles : $q_0=0$**

$$\frac{dq}{dt} = -\frac{q}{RC} + U$$

$$\frac{dx}{dt} = ax + bu$$

Méthode de la variation de la constante

$$q(t) = \beta(t)e^{-\frac{t}{RC}}$$

$$\frac{dq}{dt} = \frac{d\beta}{dt}e^{-\frac{t}{RC}} - \frac{1}{RC}\beta e^{-\frac{t}{RC}} = -\frac{1}{RC}\beta e^{-\frac{t}{RC}} + U$$

$$\frac{d\beta}{dt}e^{-\frac{t}{RC}} = U \rightarrow \frac{d\beta}{dt} = Ue^{\frac{t}{RC}} \rightarrow \beta = \int_0^t e^{\frac{\tau}{RC}} U(\tau) d\tau$$

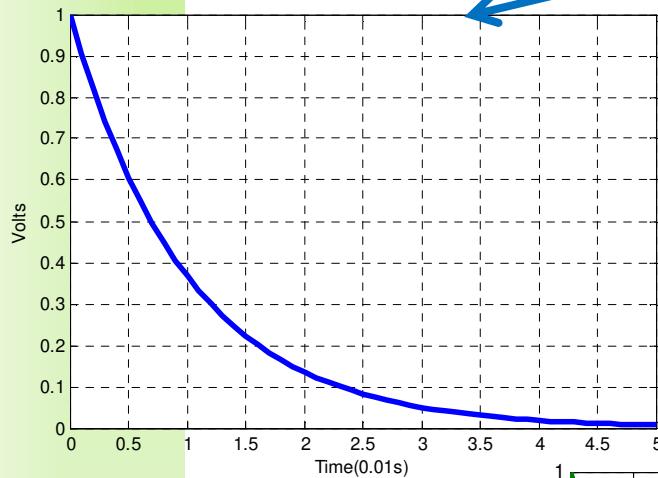
$$q(t) = \left(\int_0^t e^{\frac{\tau}{RC}} U(\tau) d\tau \right) e^{-\frac{t}{RC}} = \int_0^t e^{-\frac{(t-\tau)}{RC}} U(\tau) d\tau$$

$$x(t) = \int_0^t e^{a(t-\tau)} bu(\tau) d\tau$$

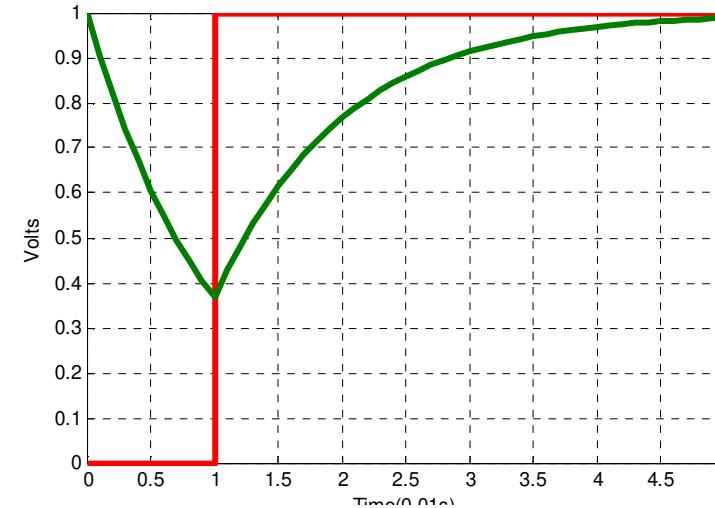
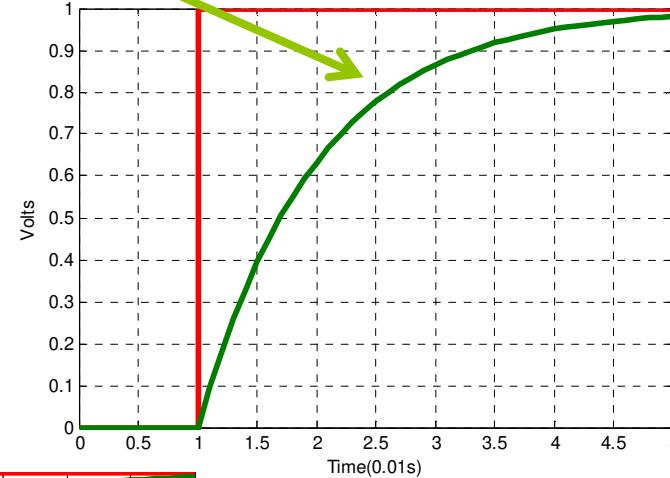
I. Réponse

- Réponse libre + réponse forcée

$$q(t) = q_0 e^{-\frac{(t-t_0)}{RC}} + \int_0^t e^{-\frac{(t-\tau)}{RC}} U(\tau) d\tau$$



+



$$x(t) = x_0 e^{a(t-t_0)} + \int_0^t e^{a(t-\tau)} b u(\tau) d\tau$$



I. Cas multi-dimensionnel

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU \quad X(t_0) = X_0$$

Réponse libre

$$X(t) = e^{A(t-t_0)} X_0$$

Réponse forcée

$$X(t) = \int_0^t e^{A(t-\tau)} BU(\tau) d\tau$$

Solution générale

$$X(t) = e^{A(t-t_0)} X_0 + \int_{t_0}^t e^{A(t-\tau)} BU(\tau) d\tau$$

$$e^{At} = \Phi(t)$$

Matrice de transition

$$e^{At} = I + At + \frac{A^2 t^2}{2} + \dots = \sum_{i=0}^{\infty} \frac{A^i t^i}{i!}$$



I. Propriétés de $\Phi(t)$

$$\Phi(0) = e^{A0} = I$$

$$\Phi(t_2 - t_1)\Phi(t_1 - t_0) = \Phi(t_2 - t_0)$$

$$\Phi(t)^{-1} = \Phi(-t)$$

$$\Phi(t)^n = \Phi(nt)$$

$$\Phi(t_1 + t_2) = \Phi(t_1)\Phi(t_2) = \Phi(t_2)\Phi(t_1)$$

Attention !

$$e^{(A+B)t} = e^{At}e^{Bt} \text{ ssi } AB = BA$$



Réponse des systèmes linéaires

- I. Solution de l'équation d'état
- II. Calcul de la matrice de transition**
 - II.I. Par développement limité
 - II.II. Par transformée de Laplace
 - II.III. Par diagonalisation de A
- III. Stabilité des systèmes

II.I. Développement limité

$$e^{At} = I + At + \frac{A^2 t^2}{2} + \dots = \sum_{i=0}^{\infty} \frac{A^i t^i}{i!}$$

■■■■■
■■■■■

Si **A** est nilpotente, il existe k tel que $A^k = 0$

Exemple $\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & 2 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} U$

$$A = \begin{bmatrix} 0 & 2 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \quad A^2 = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \quad e^{At} = I + At = \begin{bmatrix} 1 & 2t \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

Réponse libre

$$X(t) = e^{At} X_0 = \begin{bmatrix} 1 & 2t \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 2t \\ 1 \end{bmatrix}$$



II.II.Transformée de Laplace

$e^{At} = \Phi(t)$ est la solution de $\frac{dX}{dt} = AX$

D'après la transformée de Laplace

$$pX - X_0 = AX \rightarrow (pI - A)X = X_0$$

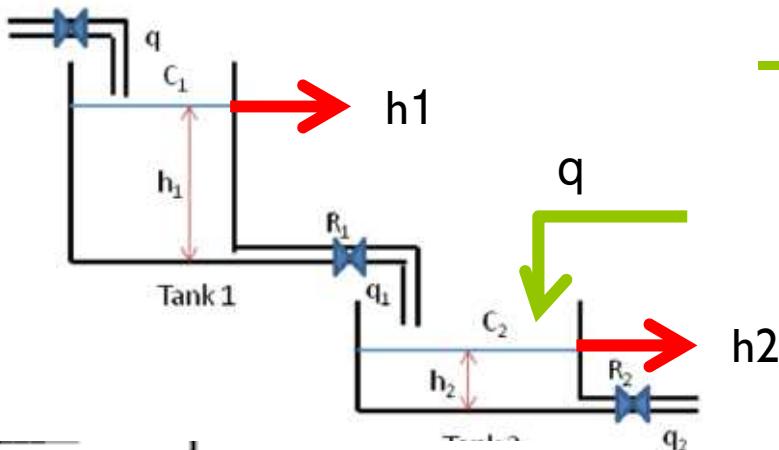
$$X = (pI - A)^{-1} X_0$$

↓ T.L.⁻¹

$$e^{At} = L^{-1}((pI - A)^{-1})$$

Exemple :

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix}X + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix}U$$



$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} q$$

$$\frac{\frac{b-a}{(s+a)(s+b)}}{s+a} \quad e^{-at} - e^{-bt}$$

$$(P\bar{I}-A) = \begin{bmatrix} p+2 & 0 \\ -2 & p+1 \end{bmatrix}$$

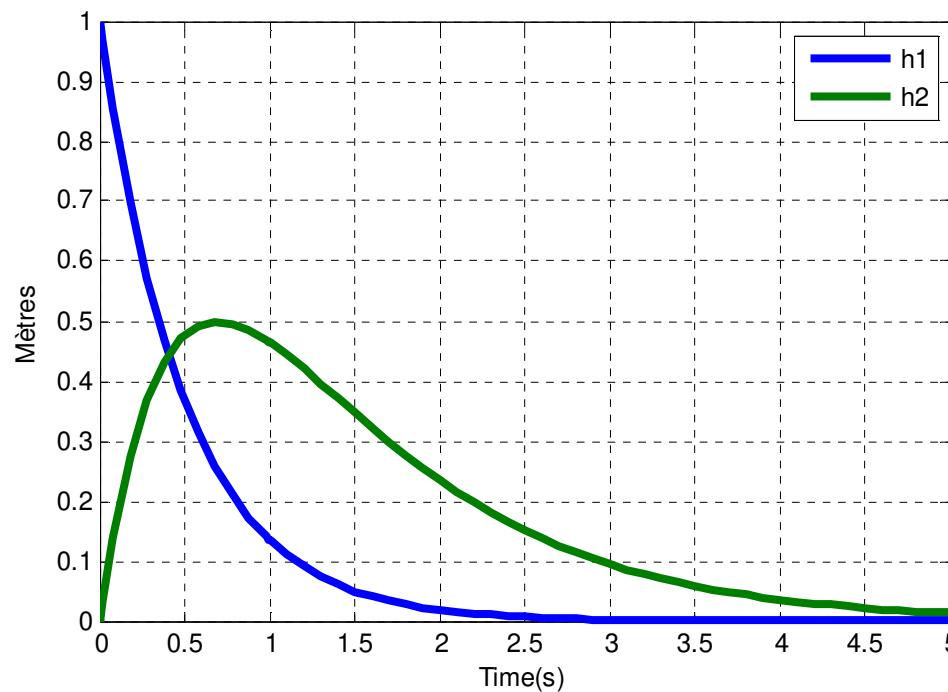
$$(P\bar{I}-A)^{-1} = \begin{bmatrix} \frac{1}{p+2} & 0 \\ \frac{2}{(p+1)(p+2)} & \frac{1}{p+1} \end{bmatrix}$$

$$e^{At} = \begin{bmatrix} e^{-2t} & 0 \\ -2e^{-2t} + 2e^{-t} & e^{-t} \end{bmatrix} = \phi(t), \text{ est la solution.}$$

Réponse libre

$$e^{At} = \begin{bmatrix} e^{-2t} & 0 \\ -2e^{-2t} + 2e^{-t} & e^{-t} \end{bmatrix} \quad X_0 = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$X(t) = e^{At} X_0 = \begin{bmatrix} e^{-2t} \\ -2e^{-2t} + 2e^{-t} \end{bmatrix}$$



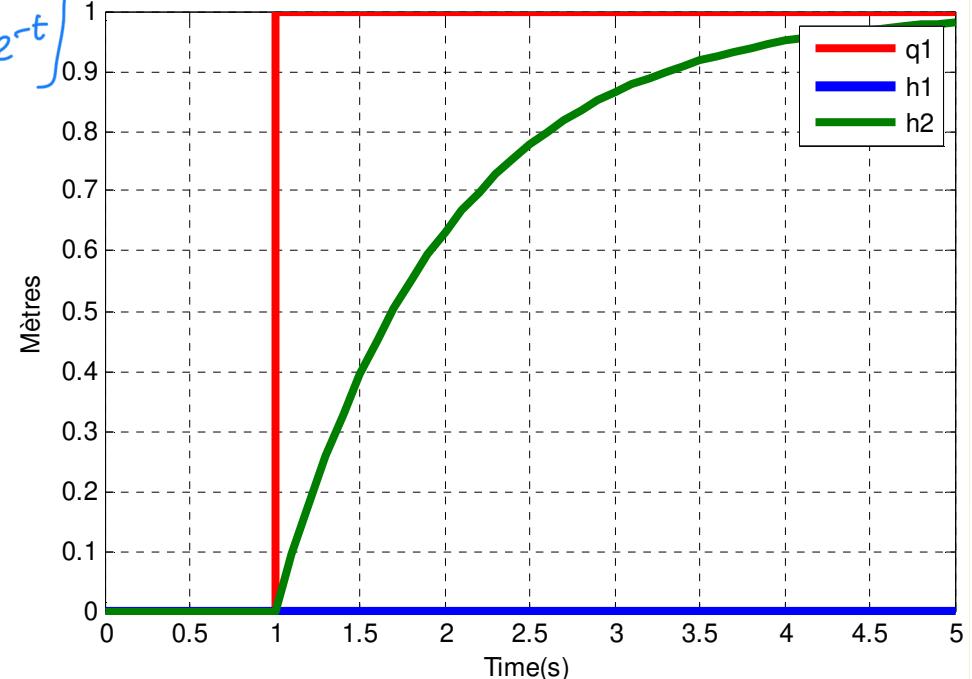
Réponse indicielle

- $U(t) = \text{échelon de valeur 1 ; conditions initiales nulles}$

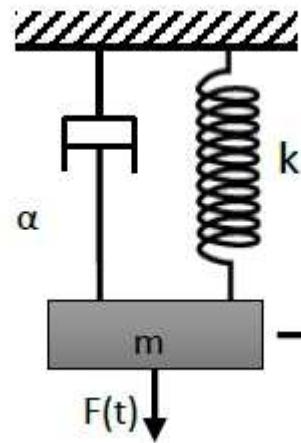
$$X(t) = \int_0^t e^{A(t-\tau)} B U(\tau) d\tau$$

$$X(t) = \int_0^t \begin{bmatrix} e^{-2(t-\tau)} & 0 \\ -2e^{-2(t-\tau)} + 2e^{-t-\tau} & e^{-(t-\tau)} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} d\tau$$

$$= \int_0^t \begin{bmatrix} 0 \\ e^{-(t-\tau)} \end{bmatrix} d\tau = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 - e^{-t} \end{bmatrix}$$



Exemple



$$\rightarrow \frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} \frac{dx}{dt} \\ \frac{dV}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{\alpha}{m} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ V \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{1}{m}F \end{bmatrix}$$

$$Y = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} X \quad A = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -1 & -2 \end{bmatrix} \quad B = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix}$$

$M=1\text{kg}$; $k=1\text{N/m}$; $\alpha=2$

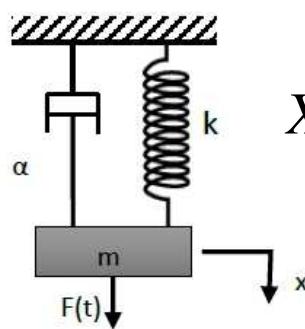
$$(P\mathbb{I} - A)^{-1} = \frac{1}{P^2 + 2P + 1} \begin{bmatrix} P+2 & 1 \\ -1 & P \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{P+2}{(P+1)^2} & \frac{1}{(P+1)^2} \\ \frac{-1}{(P+1)^2} & \frac{P}{(P+1)^2} \end{bmatrix}$$

$$e^{At} = \underbrace{\begin{bmatrix} 1 & 1 \\ -1 & P \end{bmatrix}}_{(P\mathbb{I} - A)^{-1}}$$

$$= \begin{bmatrix} (1+t)e^{-t} & te^{-t} \\ -te^{-t} & (1-t)e^{-t} \end{bmatrix}$$

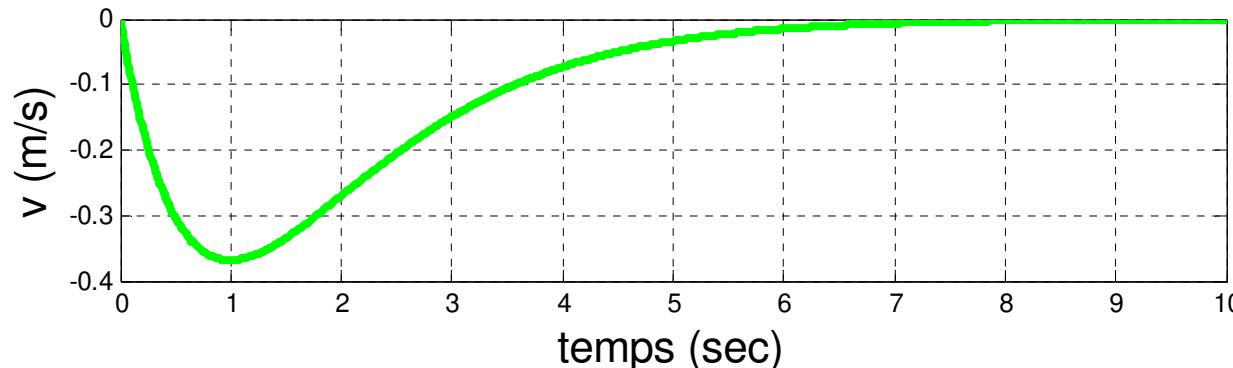
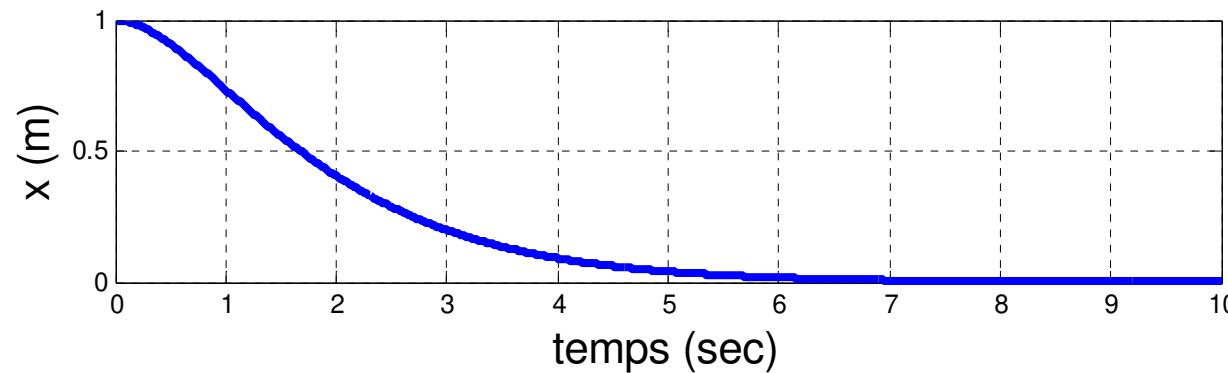
10.	$\frac{1}{(s+a)^2}$	te^{-at}
11.	$\frac{s}{(s+a)^2}$	$(1-at)e^{-at}$

Exemple



$$X_0 = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$X(t) = e^{At} X_0 = \begin{bmatrix} 1 + te^{-t} \\ -te^{-t} \end{bmatrix}$$



II.III. Par diagonalisation de A

Changement de base

Soit T , $n \times n$, inversible / $\mathbf{X} = TZ$ avec T , la matrice des vecteurs propres

$$T^{-1}AT = A_d = \begin{bmatrix} \lambda_1 & 0 & 0 \\ 0 & \lambda_2 & 0 \\ 0 & 0 & \lambda_n \end{bmatrix}$$

$$e^{A_d t} = \begin{bmatrix} e^{\lambda_1 t} & 0 & 0 \\ 0 & e^{\lambda_2 t} & 0 \\ 0 & 0 & e^{\lambda_n t} \end{bmatrix}$$

$$e^{At} = Te^{A_d t}T^{-1}$$

Exemple

$$A = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix}$$

1. Recherche des valeurs propres de A = solutions de $\det(\lambda I - A) = 0$

$$|\lambda I - A| = \begin{vmatrix} \lambda+2 & 0 \\ -2 & \lambda+1 \end{vmatrix} = 0 \Rightarrow \lambda = -1, -2$$

2. Recherche des vecteurs propres de A : Vecteurs X / tels que $AX=\lambda X$

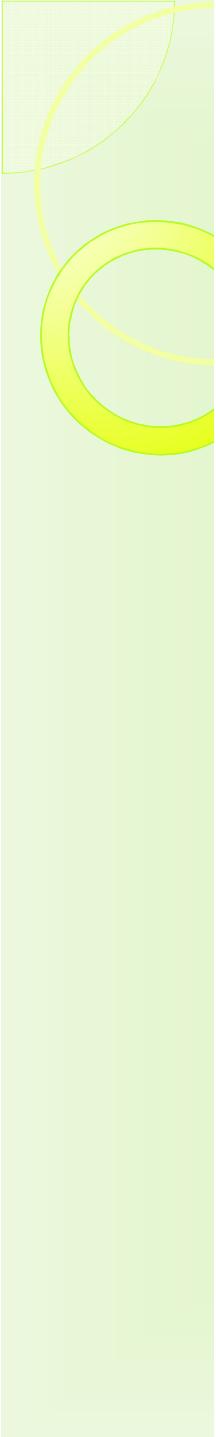
$$\lambda = -1, \quad \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ -2 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ y \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} x \\ y \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix}$$

$$\lambda = -2, \quad \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ -2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ y \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} x \\ y \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 \\ -2 \end{bmatrix}$$

$$T = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 1 & -2 \end{bmatrix}, \quad T^{-1} = \begin{bmatrix} 2 & 1 \\ 1 & 0 \end{bmatrix}$$

$$e^{At} = T \begin{bmatrix} e^{\lambda_1 t} & 0 \\ 0 & e^{\lambda_2 t} \end{bmatrix} T^{-1} = \begin{bmatrix} e^{-2t} & 0 \\ 2e^{-2t} - 2e^{-t} & e^{-t} \end{bmatrix}$$

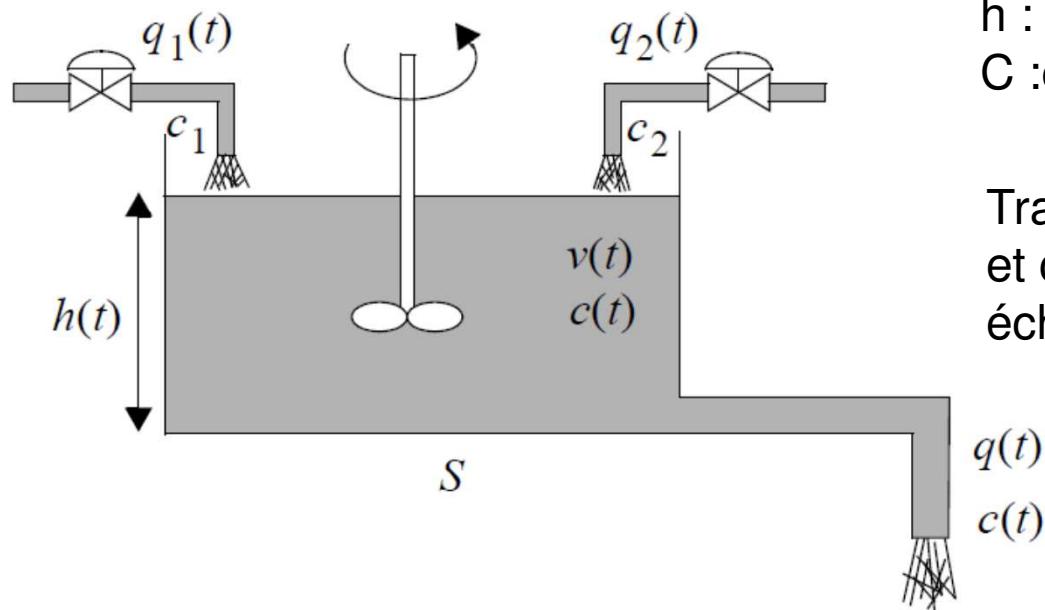
Matlab
`[V,D = eig(A)]`



Matlab
 $[V,D] = \text{eig}(A)$



Exemple



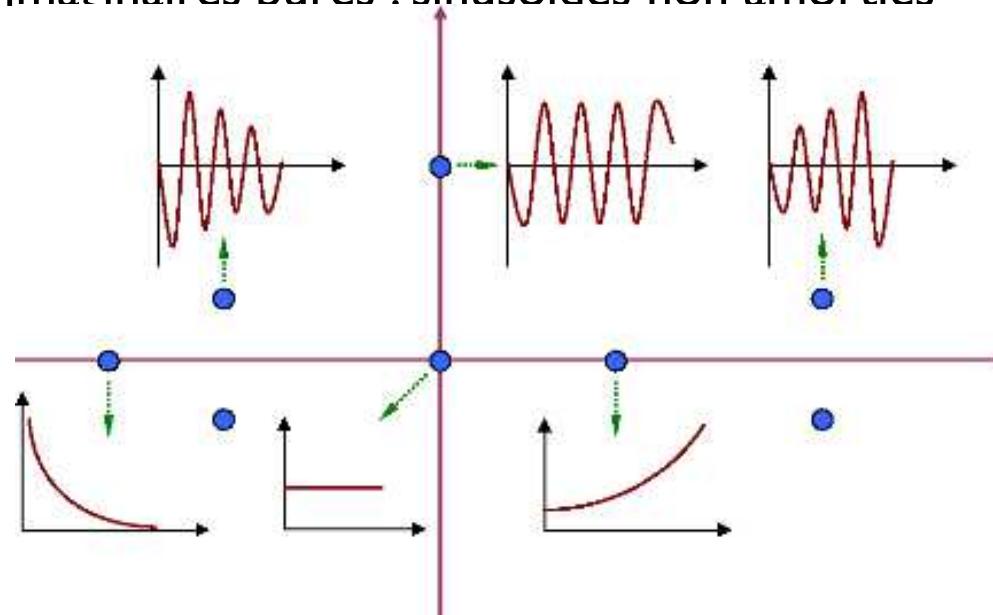
h : niveau (m)
 C :concentration

Tracer $C(t)$ quand q_1 et q_2 sont des échelons unitaires

$$\begin{cases} S \frac{dh}{dt} = q_1 + q_2 - \frac{h}{R_1} \\ \frac{dC}{dt} = -q_0 C + \alpha_1 q_1 + \alpha_2 q_2 \end{cases} \quad S=1, R1=1, q0=2$$

Remarques

- La dynamique du système est donnée par les **valeurs propres de A** : modes propres ou **pôles**
- $\det(\lambda I - A) = 0$: **équation caractéristique du système**
- La réponse du système est une combinaison linéaire des $e^{\lambda_i t}$
 - Si λ_i réels : exponentielles décroissantes (ou croissantes si $\lambda_i > 0$)
 - Si λ_i complexes conjuguées : sinusoïdes amorties
 - Si λ_i imaginaires dures : sinusoïdes non amorties





Réponse des systèmes linéaires

- I. Solution de l'équation d'état
- II. Calcul de la matrice de transition
 - II.I. Par développement limité
 - II.II. Par transformée de Laplace
 - II.III. Par diagonalisation de A
- III. Stabilité des systèmes

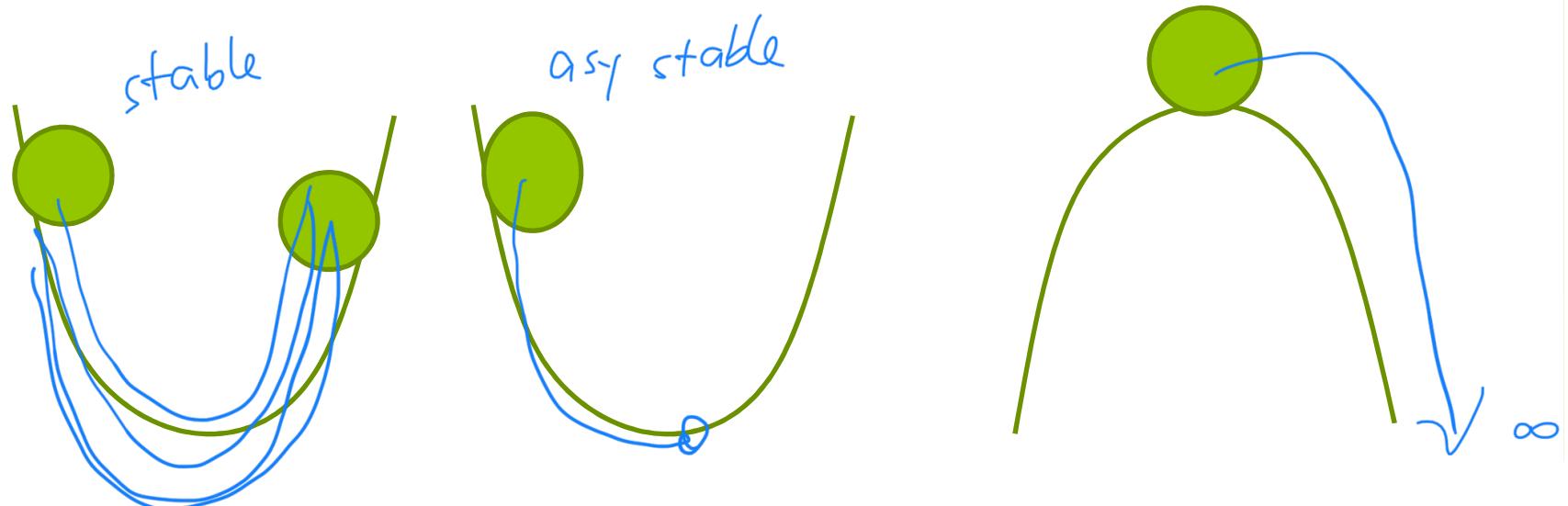
Définition

- Le point d'équilibre $X=0$ est **stable** au sens de Lyapunov si

$$\forall r, r > 0, / \|X(t_0)\| \leq r, \exists R, R > 0, / \|X(t)\| \leq R, \forall t > 0$$

- Le point d'équilibre $X=0$ est **asymptotiquement stable** si

$$\forall r, r > 0, / \|X(t_0)\| \leq r, \|X(t)\| \xrightarrow{t \rightarrow \infty} 0$$





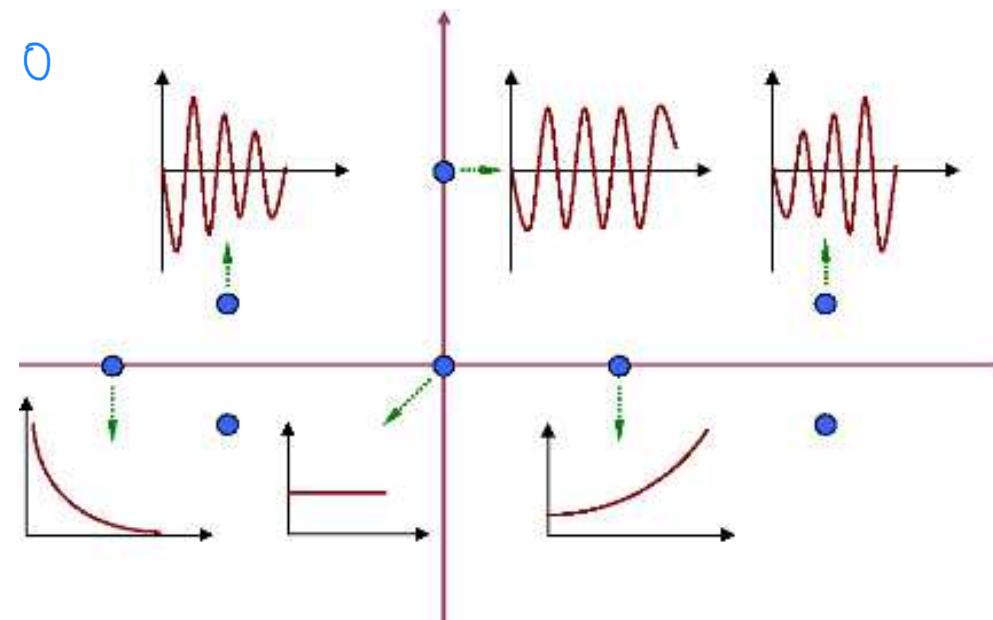
Condition nécessaire et suffisante de stabilité

- Soit un système défini par

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU$$

Le point $X=0$ est **asymptotiquement stable** si et seulement si **toutes les valeurs propres de A sont à partie réelles strictement négatives.**

$$\text{Re}(\lambda_{Ai}) < 0$$





Exercice

- Quelles sont les conditions que a, b, c, d et e doivent vérifier pour que le système soit asymptotiquement stable?

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} a & 0 \\ c & b \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} d \\ e \end{bmatrix} U \quad \left\{ \begin{array}{l} \text{Re}(a) < 0 \\ \text{Re}(b) < 0 \end{array} \right.$$

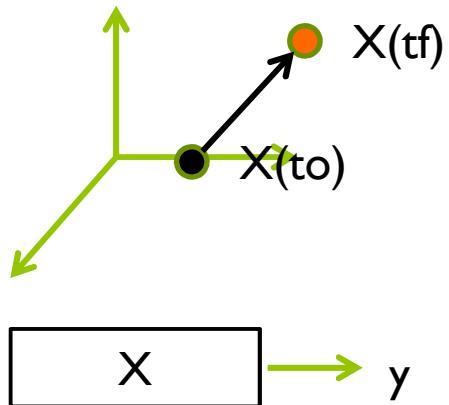
$$\lambda_1 = a, \quad \lambda_2 = b$$



Plan du cours

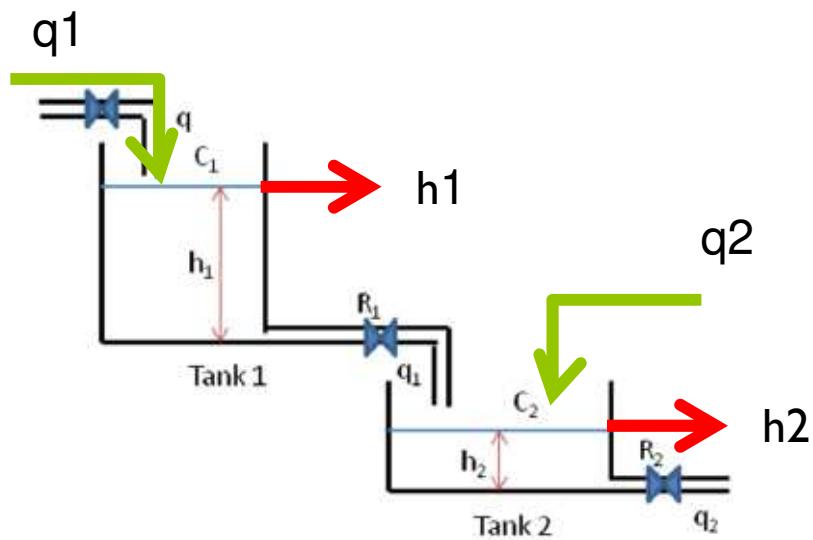
- Chapitre 1: Représentation d'état des systèmes
- Chapitre 2: Réponse des systèmes linéaires
- **Chapitre 3: Commandabilité, observabilité**
- Chapitre 4: Commande par retour d'état
- Chapitre 5: Observateurs d'état
- Chapitre 6: Commande par retour d'état avec observateur

Introduction



Commandabilité : Peut-on amener le système d'un état $X(t_0)$ à un état $X(t_f)$ à l'aide d'une commande $u(t)$ pendant un temps fini ?

Observabilité : Peut-on déterminer X en observant y pendant un temps fini?



Si $u=q_2$, système **commandable** ?

Si $y=h_1$, système **observable** ?

Si $u=q_1$, système **commandable** ?

Si $y=h_2$, système **observable** ?



Plan du chapitre

I. Commandabilité

I.I. Définition

I.II. Critère de commandabilité

I.III. Commandabilité et représentations particulières

II. Observabilité

II.I. Définition

II.II. Critère d'observabilité

II.III. Observabilité et représentations particulières

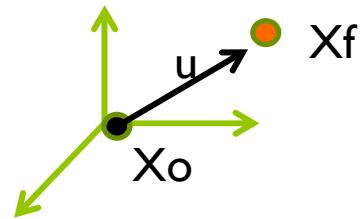
III. Représentation minimale

I. Définitions

Définitions :

可控性

- Un système linéaire est dit **commandable** si, quelque soit l'état X_f de l'espace d'état, il existe une commande $u(t)$ qui permette de faire passer le système de l'état X_0 à l'état X_f en un **temps fini**.



- L'ensemble des états atteignables à partir de $X=0$ est appelé le **sous-espace de commandabilité**.
- Si le sous-espace de commandabilité = \mathbb{R}^n , le système est **commandable**

I.II. Critère de commandabilité

Un système

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU$$

d'ordre **n** est

commandable ssi le **rang** de la matrice

$$\Gamma = [B, AB, A^2B, \dots, A^{n-1}B] \text{ vaut } n$$

单变量

Cas monovariable : Γ est **carrée**, de taille n .

$$\text{rang}(\Gamma) = n \text{ ssi } \det(\Gamma) \neq 0$$

Cas multivariable : Γ est **rectangle**, de taille $n \times (np)$

$$\text{rang}(\Gamma) = n$$

ssi \exists sous matrice de Γ , Γ_s , carrée, $n \times n$ / $\det(\Gamma_s) \neq 0$

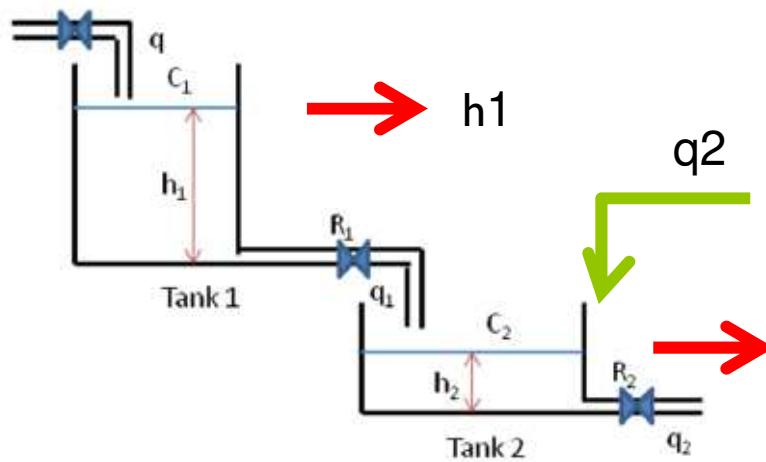
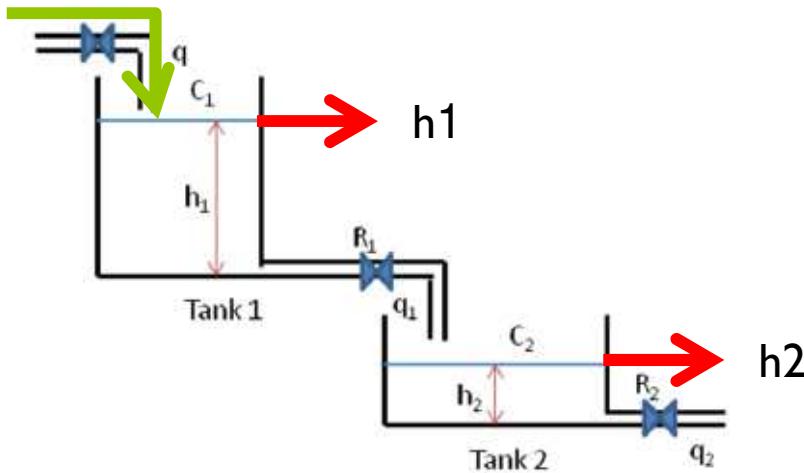
Remarque : la **commandabilité** ne dépend que de **B**, pas de **C**

Exemple : les systèmes sont-ils commandables?

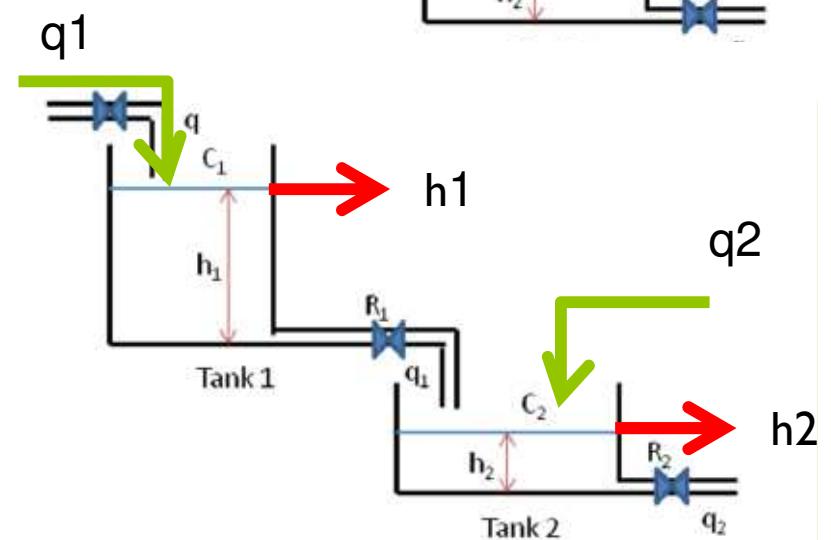
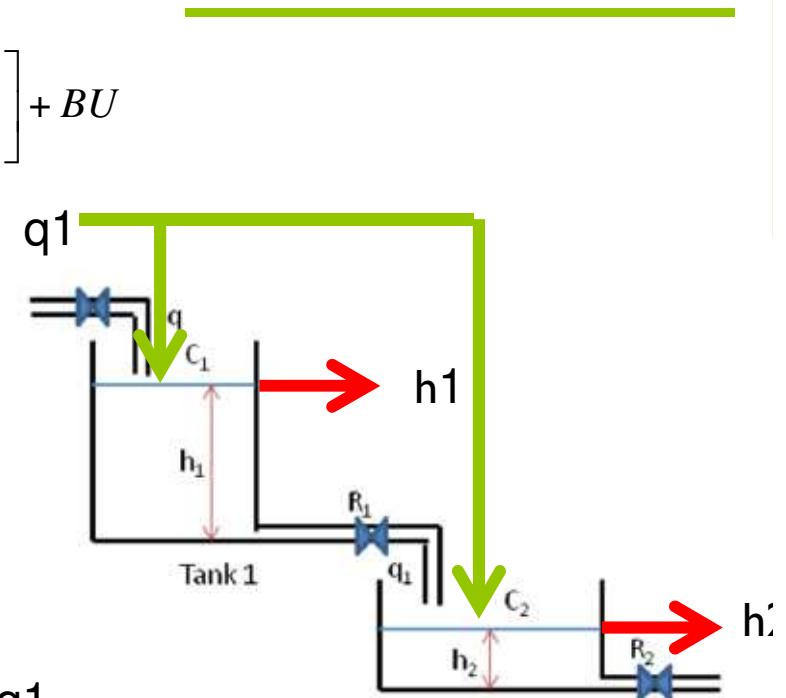
Application numérique :

$$C_1 = C_2 = 1 \text{ m}^2; R_1 = 1 \text{ s}^{-1}\text{m}$$

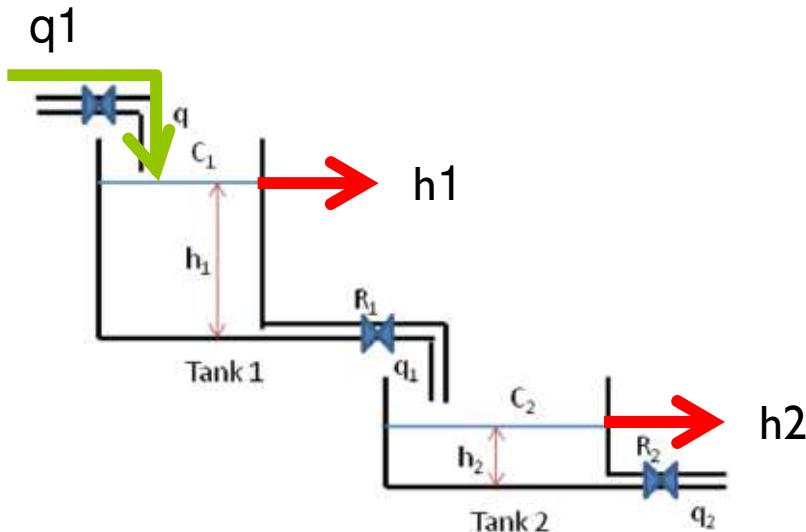
q_1



$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + BU$$



Exemple : les systèmes sont-ils commandables?



Application numérique :
 $C_1 = C_2 = 1 \text{ m}^2; R_1 = 1; R_2 = 0,5 \text{ s}^{-1}\text{m}$

$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + BU$$

$$B = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

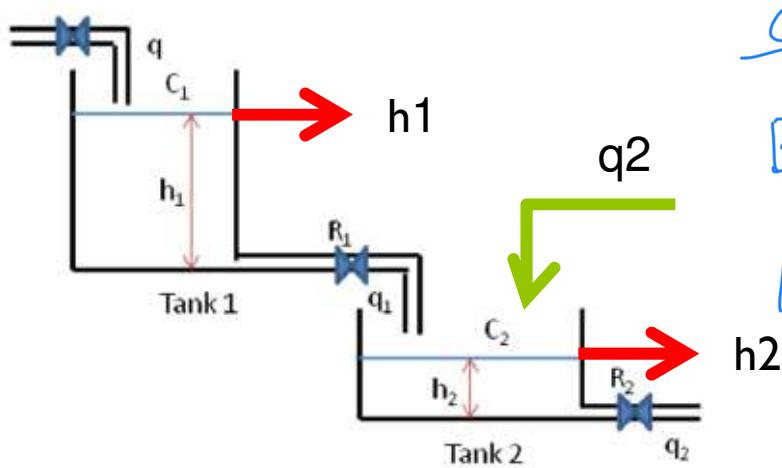
$$\Gamma = [B, AB] = \begin{bmatrix} 1 & -2 \\ 0 & 2 \end{bmatrix} \quad \det \Gamma = 2 \neq 0.$$

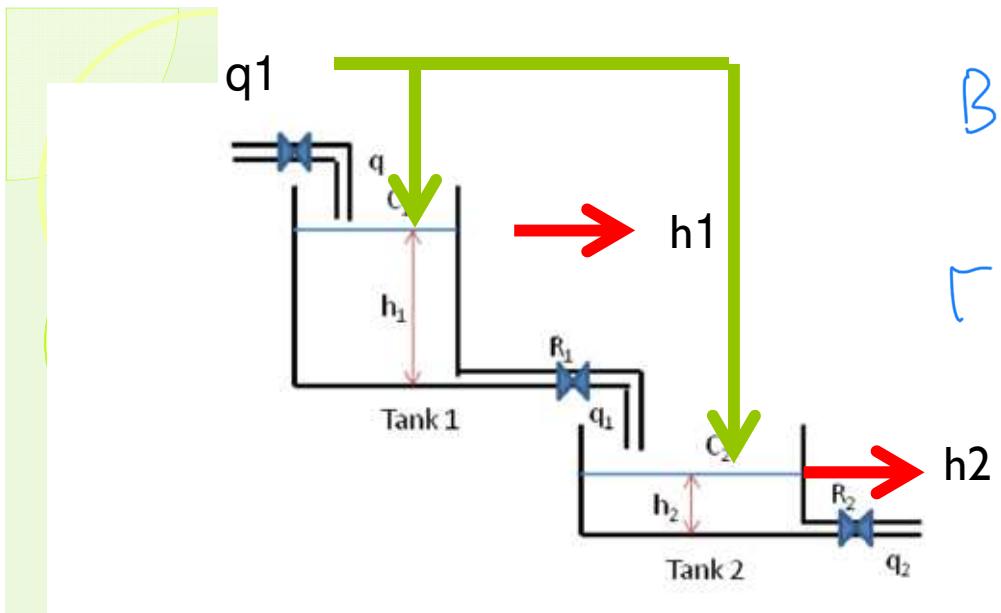
commandable.

$$B = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix}.$$

$$\Gamma = [B, AB] = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 1 & -1 \end{bmatrix} \quad \det(\Gamma) = 0.$$

incommandable.

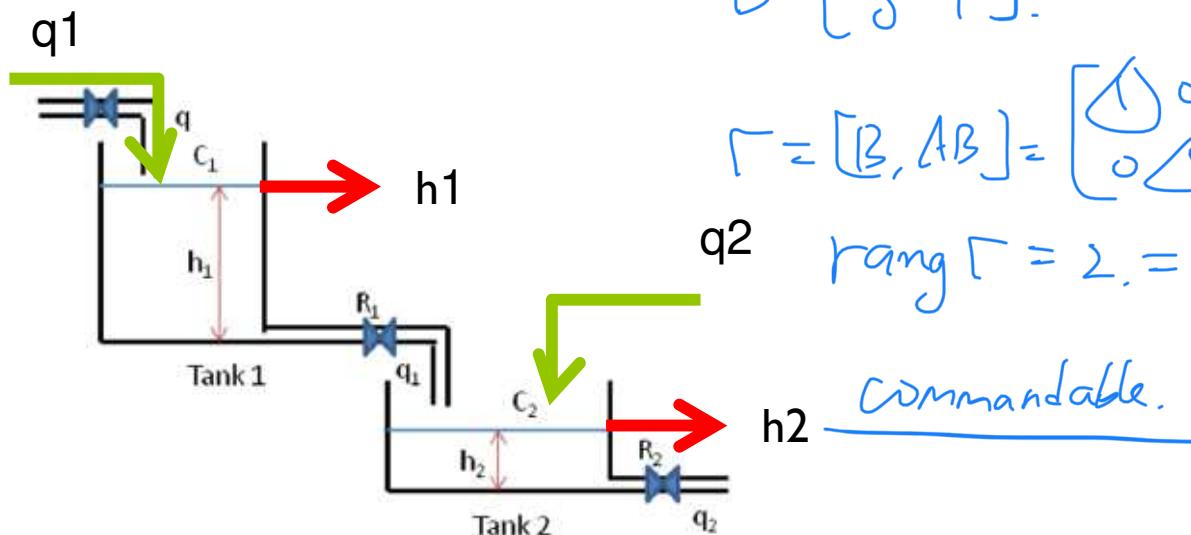




$$B = \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \end{bmatrix}$$

$$\Gamma = [B, AB] = \begin{bmatrix} 1 & -2 \\ 1 & 1 \end{bmatrix} \quad \det \Gamma = -1$$

commandable.



$$B = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$\Gamma = [B, AB] = \begin{bmatrix} 0 & 0 & -2 & 0 \\ 0 & 1 & 2 & -1 \end{bmatrix}$$

$\text{rang } \Gamma = 2 = n$

commandable.

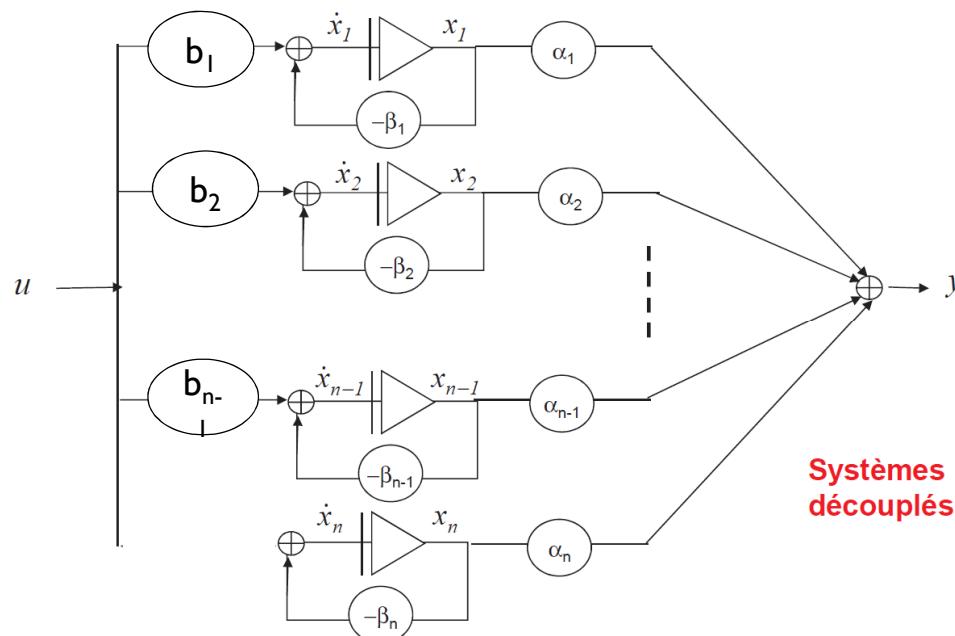
I.III Commandabilité et représentations particulières : Forme diagonale

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\beta_1 & 0 & 0 \\ 0 & -\beta_2 & 0 \\ 0 & 0 & -\beta_n \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \\ b_n \end{bmatrix} U$$

**Condition
Nécessaire et
Suffisante de
commandabilité**

$$\forall i \neq j, \beta_i \neq \beta_j$$

$$b_i \neq 0$$





I.III Commandabilité et représentations particulières : Forme de Jordan

Forme de Jordan inférieure

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\beta & 0 & 0 \\ 1 & -\beta & 0 \\ 0 & 1 & -\beta \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \\ b_n \end{bmatrix} U$$

Forme de Jordan supérieure

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\beta & 1 & 0 \\ 0 & -\beta & 1 \\ 0 & 0 & -\beta \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \\ b_n \end{bmatrix} U$$

CNS de commandabilité

$$b_1 \neq 0$$

CNS de commandabilité

$$b_n \neq 0$$



I.III Commandabilité et représentations particulières : Forme de commandabilité

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 1 & \dots & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ \dots & & & & 1 \\ -a_0 & -a_1 & -a_2 & \dots & -a_{n-1} \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ \dots \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix} U$$

Un système qui peut se mettre sous forme de commandabilité est nécessairement commandable



Plan du chapitre

I. Commandabilité

I.I. Définition

I.II. Critère de commandabilité

I.III. Commandabilité et représentations particulières

II. Observabilité

II.I. Définition

II.II. Critère d'observabilité

II.III. Observabilité et représentations particulières

III. Représentation minimale



II.I. Définition

- Un système est **observable** si, par observation des entrées et des sorties sur un intervalle de temps fini, on peut déterminer l'état initial du système.



II.II. Critère d'observabilité

Un système d'ordre n
est **observable** ssi le **rang** de la matrice

$$\Omega = [C, CA, CA^2, \dots, CA^{n-1}] \text{ vaut } n$$

Cas monovariable : Ω est **carrée**, de taille n.

$$\text{rang}(\Omega) = n \text{ ssi } \det(\Omega) \neq 0$$

Cas multivariable : Ω est **rectangle**, de taille mnxn.

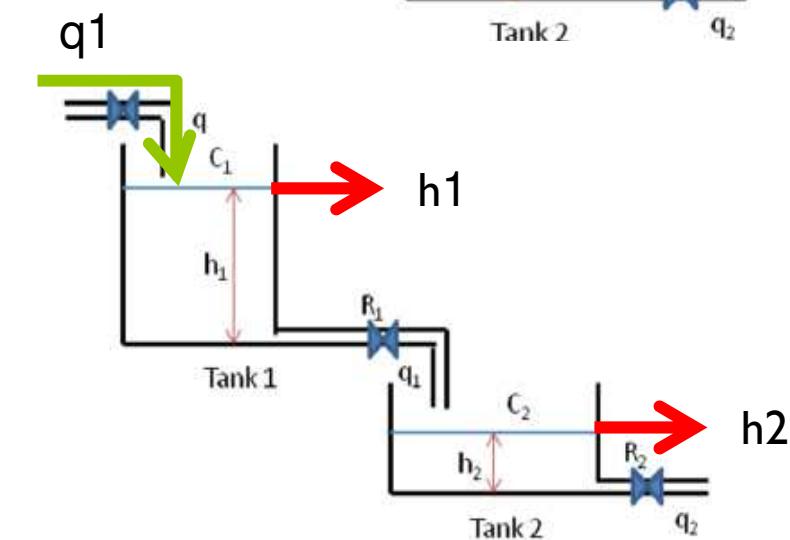
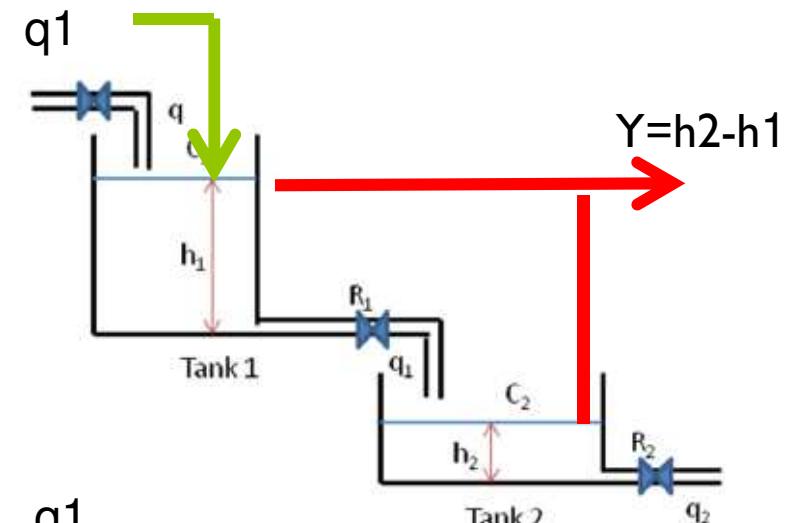
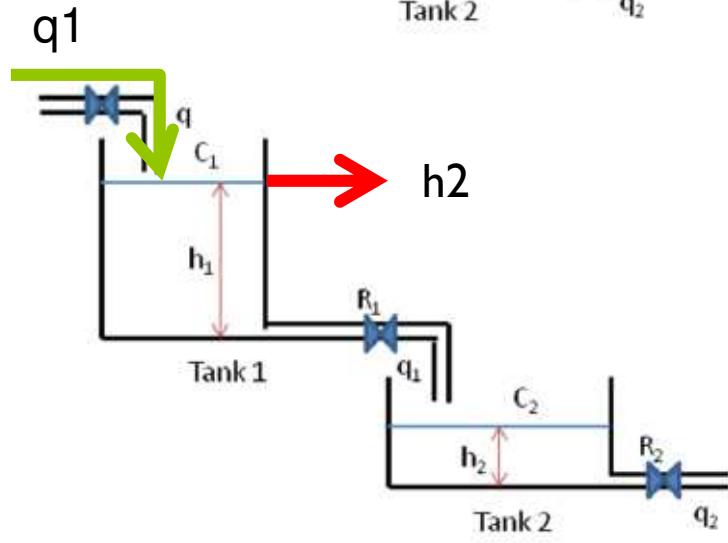
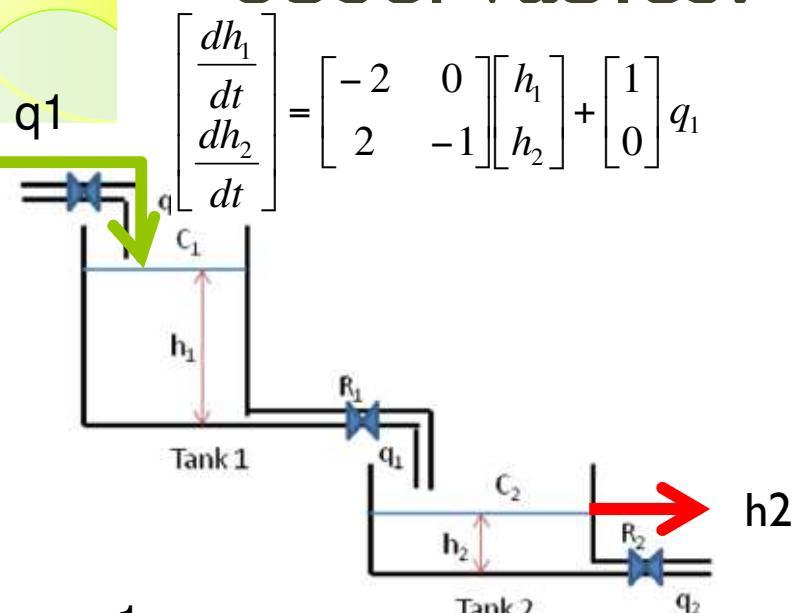
$$\text{rang}(\Omega) = n$$

ssi \exists sous matrice de Ω , Ω_s , carrée, nxn / $\det(\Omega_s) \neq 0$

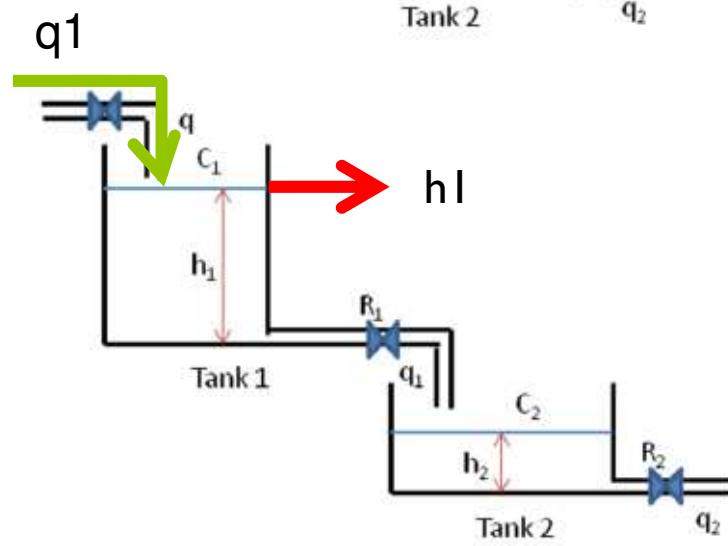
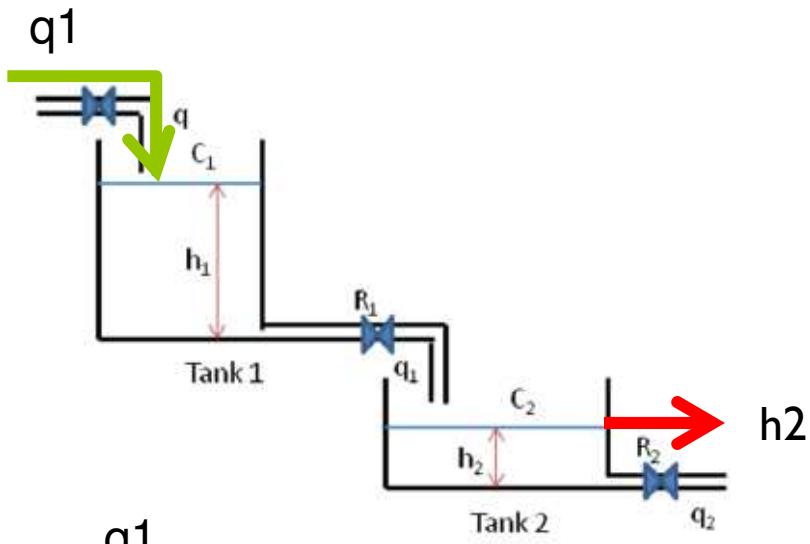
Remarque : l'observabilité ne dépend que de C, pas de B



Exemple : les systèmes sont-ils observables?



Exemple : les systèmes sont-ils observables?



Application numérique :

$$C_1 = C_2 = 1 \text{ m}^2; R_1 = 1; R_2 = 0,5 \text{ s}^{-1}\text{m}$$

$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} q_1$$

$$C = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix}$$

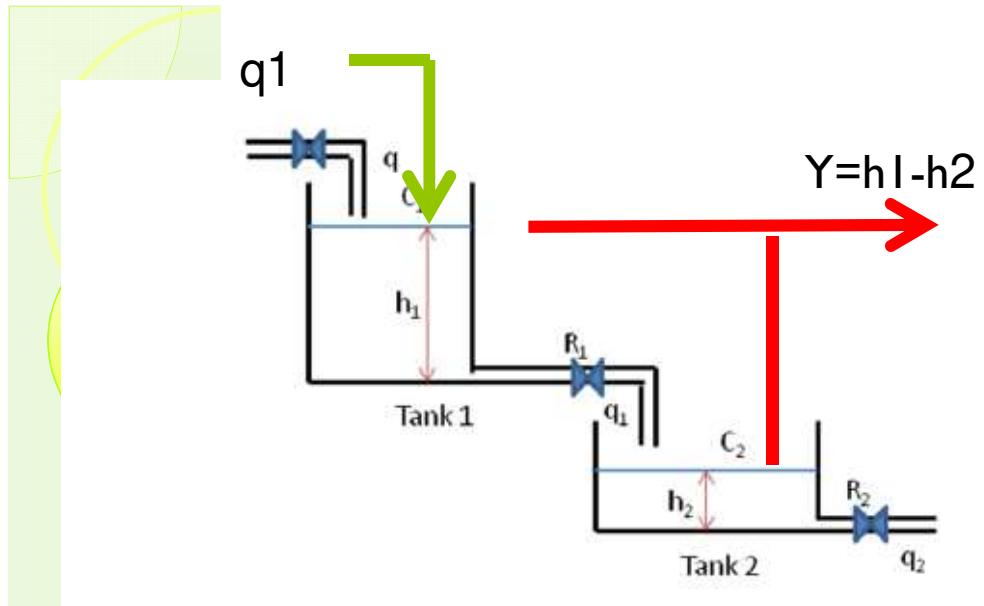
$$\Sigma = [C; CA] = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 2 & -1 \end{bmatrix}, \det \Sigma = -2$$

observable

$$C = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\Sigma = [C; CA] = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ -2 & 0 \end{bmatrix} \quad \det \Sigma = 0$$

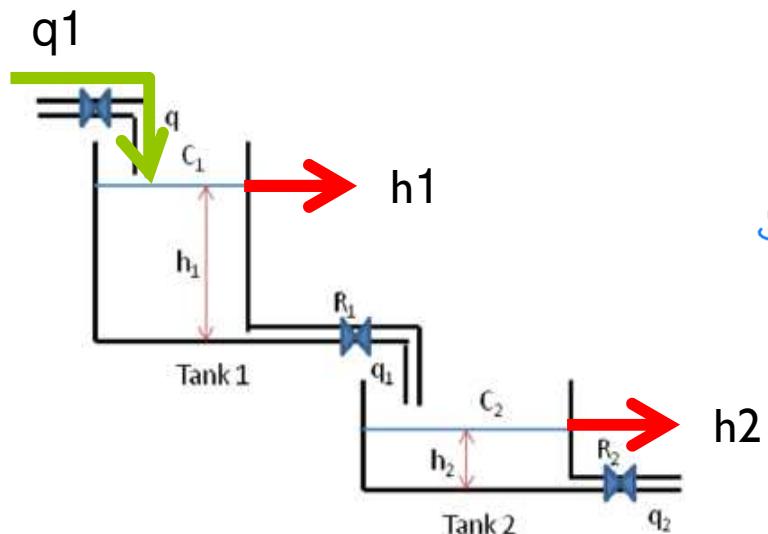
inobservable



$$C = \begin{bmatrix} 1 & -1 \end{bmatrix}$$

$$\Omega = [C; CA] = \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -4 & 1 \end{bmatrix} \quad \text{let } \Omega \neq 0$$

observable



$$C = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$\Omega = [C; CA] = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix}$$

rang $\Omega = 2 = n$

observable.

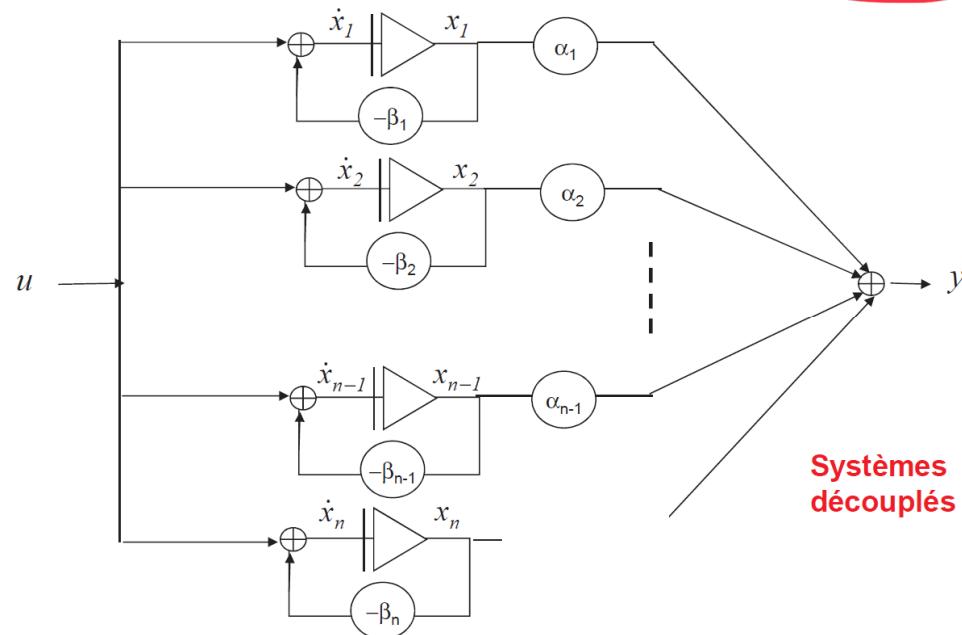
II.III. Observabilité et représentations particulières : forme diagonale

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\beta_1 & 0 & 0 \\ 0 & -\beta_2 & 0 \\ 0 & 0 & -\beta_n \end{bmatrix} X + BU$$

Condition Nécessaire et Suffisante d'observabilité

$$Y = [c_1 \ c_2 \ c_n] X$$

$\forall i \neq j, \beta_i \neq \beta_j$
 $c_i \neq 0$





II.III. Observabilité et représentations particulières : forme de Jordan

Forme de Jordan inférieure

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\beta & 0 & 0 \\ 1 & -\beta & 0 \\ 0 & 1 & -\beta \end{bmatrix} X + BU$$

$$Y = [c_1 \ c_2 \ c_n] X$$

CNS d'observabilité

$$c_n \neq 0$$

Forme de Jordan supérieure

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} -\beta & 1 & 0 \\ 0 & -\beta & 1 \\ 0 & 0 & -\beta \end{bmatrix} X + BU$$

$$Y = [c_1 \ c_2 \ c_n] X$$

CNS d'observabilité

$$c_1 \neq 0$$



II.III. Observabilité et représentations particulières : Forme d'observabilité

- Un système qui peut se mettre sous **forme d'observabilité** est nécessairement **observable**

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & \dots & -a_0 \\ 1 & 0 & 0 & \dots & -a_1 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & -a_2 \\ \dots & 0 & 1 & 0 & \dots \\ 0 & 0 & 0 & 1 & -a_{n-1} \end{bmatrix} X + BU$$

$$Y = [0 \ 0 \ \dots \ 0 \ 1]X$$



Plan du chapitre

I. Commandabilité

I.I. Définition

I.II. Critère de commandabilité

I.III. Commandabilité et représentations particulières

II. Observabilité

II.I. Définition

II.II. Critère d'observabilité

II.III. Observabilité et représentations particulières

III. Représentation minimale

Invariance de la commandabilité et de l'observabilité par changement de base

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + BU \\ Y = CX \end{cases}$$

Soit T , $n \times n$, inversible / $\mathbf{X} = TZ$
 T : matrice de changement de base

$$\begin{cases} \frac{dZ}{dt} = T^{-1}ATZ + T^{-1}BU \\ Y = CTZ + DU \end{cases} = \begin{cases} \frac{dZ}{dt} = A'Z + B'U \\ Y = C'Z + D'U \end{cases}$$

$$\Gamma' = [B', A'B', \dots, A'^{n-1}B']$$

$$\Gamma' = [T^{-1}B, T^{-1}ATT^{-1}B, T^{-1}A^2TT^{-1}B, \dots, T^{-1}A^{n-1}TT^{-1}B]$$

$$\Gamma' = T^{-1}[B, AB, A^2B, \dots, A^{n-1}B]$$

$$\det(\Gamma') = \det(T^{-1}) \det(\Gamma)$$

Idée ! Etudier la commandabilité et l'observabilité sur des bases où elles s'analysent facilement

Décomposition de Kalman

Il existe toujours une base de l'espace d'état qui permet de décomposer un système en **4 sous systèmes**

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU$$
$$Y = CX$$

$$X = \begin{bmatrix} X_1 \\ X_2 \\ X_3 \\ X_4 \end{bmatrix}$$

de dimension $n = n_1 + n_2 + n_3 + n_4$ avec $n_1 = n_2 = n_3 = n_4$

Tel que

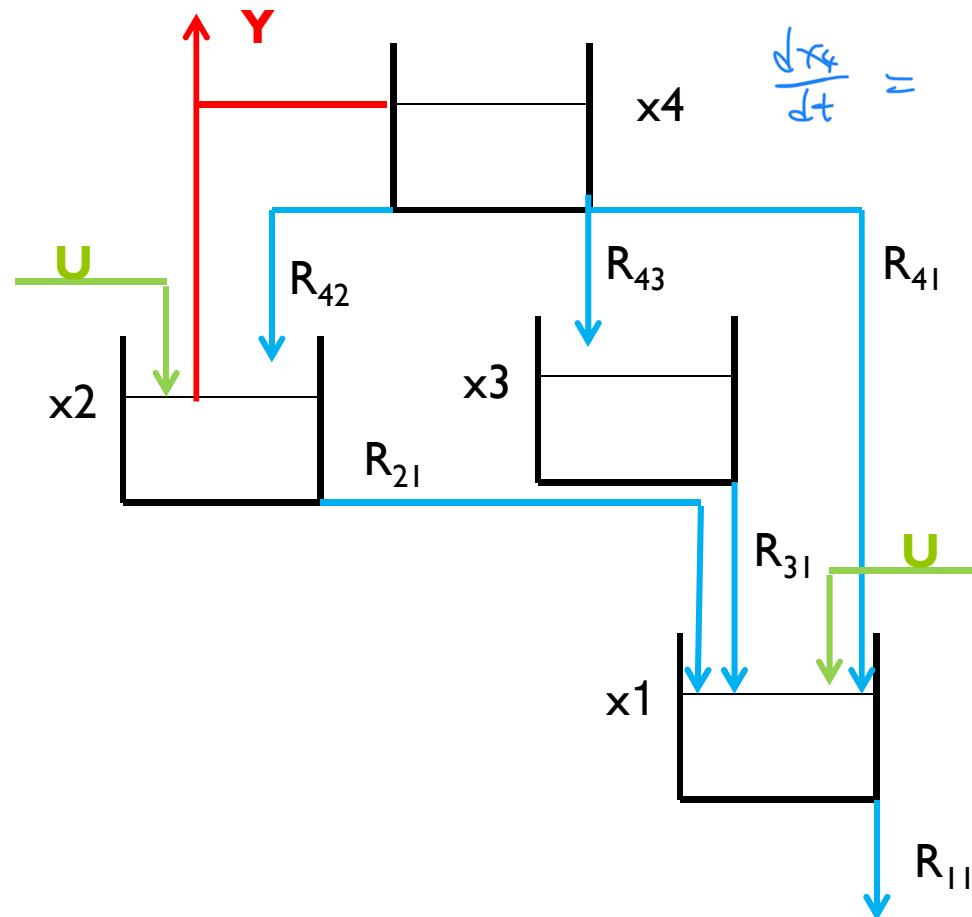
$$\begin{bmatrix} \frac{dX_1}{dt} \\ \frac{dX_2}{dt} \\ \frac{dX_3}{dt} \\ \frac{dX_4}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A_{11} & A_{12} & A_{13} & A_{14} \\ 0 & A_{22} & 0 & A_{24} \\ 0 & 0 & A_{33} & A_{34} \\ 0 & 0 & 0 & A_{44} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X_1 \\ X_2 \\ X_3 \\ X_4 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B_1 \\ B_2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} U$$

X_1 : **commandable**, non observable
 X_2 : **commandable, observable**
 X_3 : non commandable, non observable
 X_4 : non commandable, **observable**

$$Y = [0 \quad C_2 \quad 0 \quad C_4]X$$

Exemple

$$C_1 = C_2 = C_3 = C_4 = 1 \text{ m}^2$$



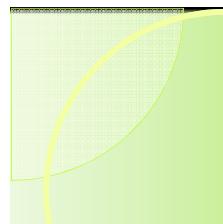
$$\frac{dx_1}{dt} = -\frac{1}{R_{21}} x_1 + \frac{1}{R_{21}} x_2 + \frac{1}{R_{31}} x_3 + \frac{1}{R_{41}} x_4 + U$$

$$\frac{dx_2}{dt} = -\frac{1}{R_{21}} x_2 + \frac{1}{R_{42}} x_4 + U$$

$$\frac{dx_3}{dt} = -\frac{1}{R_{31}} x_3 + \frac{1}{R_{43}} x_4$$

$$-\left(\frac{1}{R_{41}} + \frac{1}{R_{42}} + \frac{1}{R_{43}}\right) x_4$$

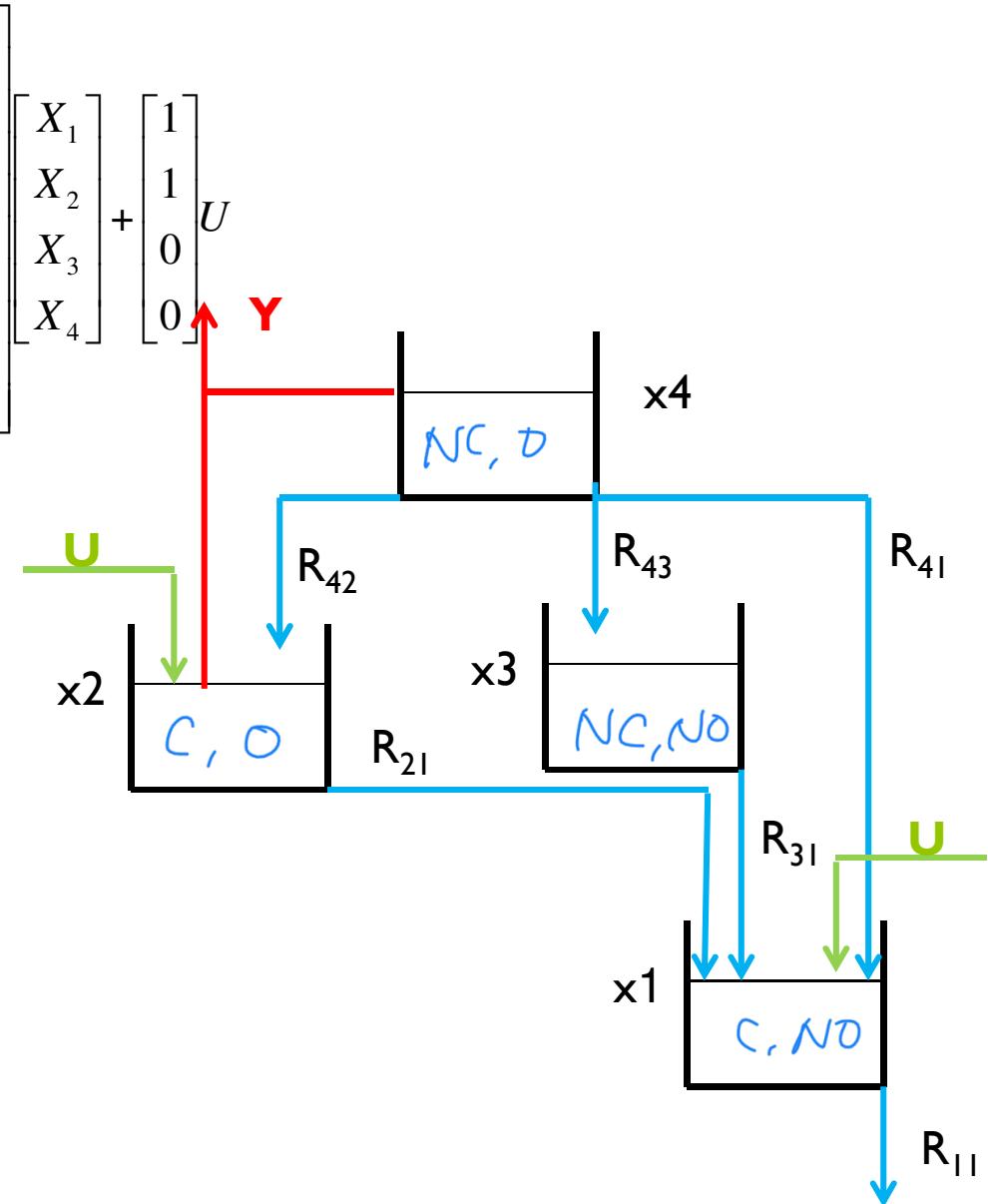
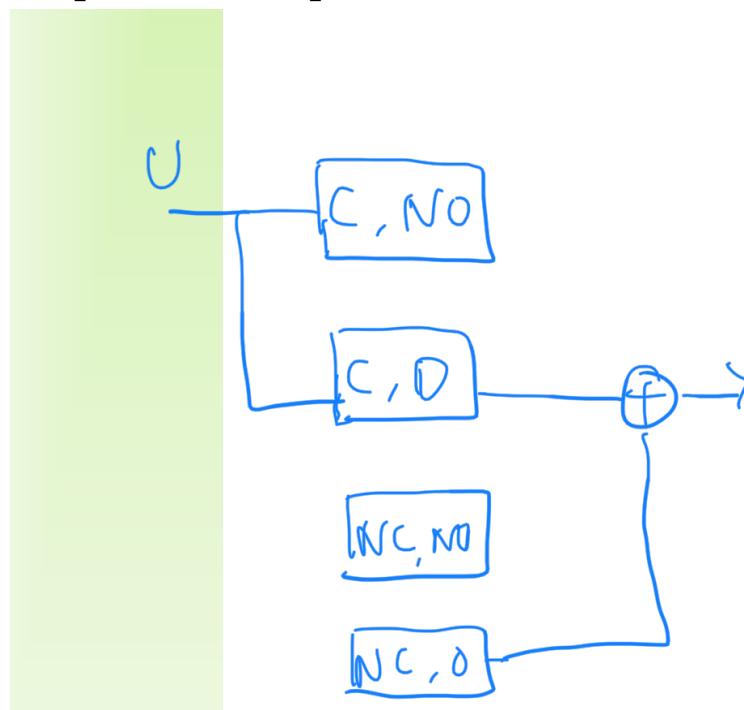
$$Y = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & -1 \end{bmatrix} X.$$



Exemple

$$\begin{bmatrix} \frac{dX_1}{dt} \\ \frac{dX_2}{dt} \\ \frac{dX_3}{dt} \\ \frac{dX_4}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{R_{11}} & \frac{1}{R_{21}} & \frac{1}{R_{31}} & \frac{1}{R_{41}} \\ 0 & -\frac{1}{R_{21}} & 0 & \frac{1}{R_{42}} \\ 0 & 0 & -\frac{1}{R_{31}} & \frac{1}{R_{43}} \\ 0 & 0 & 0 & -\left(\frac{1}{R_{42}} + \frac{1}{R_{43}} + \frac{1}{R_{41}}\right) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X_1 \\ X_2 \\ X_3 \\ X_4 \end{bmatrix}$$

$$Y = [0 \ 1 \ 0 \ -1]X$$



Décomposition de Kalman → Fonction de Transfert

$$\begin{bmatrix} \frac{dX_1}{dt} \\ \frac{dX_2}{dt} \\ \frac{dX_3}{dt} \\ \frac{dX_4}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A_{11} & A_{12} & A_{13} & A_{14} \\ 0 & A_{22} & 0 & A_{24} \\ 0 & 0 & A_{33} & A_{34} \\ 0 & 0 & 0 & A_{44} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X_1 \\ X_2 \\ X_3 \\ X_4 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B_1 \\ B_2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} U$$

$$Y = [0 \ C_2 \ 0 \ C_4]X$$

$$\frac{dX_2}{dt} = A_{22}X_2 + A_{24}X_4 + B_2U$$

$$pX_2 - x_2(0) = A_{22}X_2 + A_{24}X_4 + B_2U$$

$$(pI - A_{22})X_2 = B_2U$$

$$Y = C_2X_2 + C_4X_4 = C_2X_2$$

$$Y = C_2X_2 = C_2(pI - A_{22})^{-1}B_2U$$

Fonction de transfert : réponse forcée
→ Conditions initiales nulles

$$\frac{dX_4}{dt} = A_{44}X_4$$

$$pX_4 - x_4(0) = A_{44}X_4$$

$$X_4 = (pI - A_{44})^{-1}x_4(0)$$

$$\Rightarrow X_4 = 0$$

$$\frac{dX_3}{dt} = A_{33}X_3 + A_{34}X_4$$

$$pX_3 - x_3(0) = A_{33}X_3 + A_{34}X_4$$

$$X_3 = (pI - A_{33})^{-1}x_3(0)$$

$$\Rightarrow X_3 = 0$$

$$\frac{Y}{U} = C_2(pI - A_{22})^{-1}B_2$$

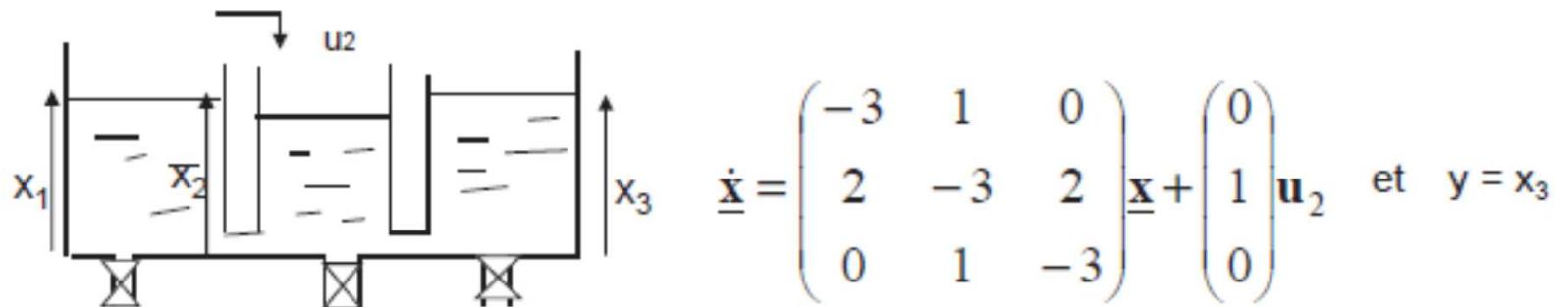
La FT ne représente que la partie **commandable et observable** d'un système.



Réalisation minimale

- ❖ **Réalisation minimale** : représentation d'état ayant le nombre minimal de variables d'état nécessaire pour modéliser la **relation entrée/sortie** d'un système.
- ❖ Une réalisation est **minimale** ssi elle est **commandable** et **observable**.
- ❖ L'ordre de la réalisation minimale est donnée par l'**ordre de la fonction de transfert**.
- ❖ L'ordre de la représentation d'état est **supérieur ou égal** à l'ordre de la FT. Si la R.E. n'est **pas commandable ou pas observable**, il y a simplification des pôles et des zéros dans la FT.

Exemple



NC, O.

Etudier la commandabilité et l'observabilité du système

Quel est l'ordre de la réalisation minimale? ≥ 3 .

Calculer la fonction de transfert du système.

Remarque : $3p^3 + 9p^2 + 23p + 15 = (p + 3)(p^2 + 6p + 5)$

$$A = \begin{bmatrix} -3 & 1 & 0 \\ 2 & -3 & 2 \\ 0 & 1 & -3 \end{bmatrix}$$

Valeurs propres et vecteurs propres.

$$\lambda_1 = -5 \quad x_1 = [1 \ 2 \ 1]^T$$

$$\lambda_2 = -3 \quad x_2 = [1 \ 0 \ -1]^T$$

$$\lambda_3 = 1 \quad x_3 = [1 \ 2 \ 1]^T$$

① Diagonalisation de A.

$$T = [x_1 \ x_2 \ x_3] = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ -2 & 0 & 2 \\ 1 & -1 & 1 \end{bmatrix}, \quad A' = T^{-1}AT = \begin{bmatrix} -5 \\ & -3 \\ & & 1 \end{bmatrix}$$

② changement de base

$$T^{-1} = \begin{bmatrix} 1/4 & -1/4 & 1/4 \\ 2/4 & 0 & -2/4 \\ 1/4 & 1/4 & 1/4 \end{bmatrix}$$

$$B_d = B' = T^{-1}B = \begin{bmatrix} -1/4 \\ 0 \\ 1/4 \end{bmatrix}, \quad C_d = C' = CT = \begin{bmatrix} 1 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

CNS de commandable :

$$\forall \lambda_i, \lambda_j \in A', \lambda_i \neq \lambda_j \quad \checkmark$$

$$\forall \beta_i \in B', \beta_i \neq 0, \quad \times$$

\Rightarrow non commandable

CNS d'observable

$$\forall \lambda_i, \lambda_j \in A', \lambda_i \neq \lambda_j \quad \checkmark$$

$$\forall c_i \in C', c_i \neq 0 \quad \checkmark$$

\Rightarrow observable.

③ calcul de la FT

$$F = C'(QI - A')^{-1}B' = \frac{3}{2} \frac{1}{(P+1)(P+5)} \Rightarrow \text{ordre} = 2$$

l'ordre d'une représentation minimale = 2

l'ordre de la réalisation ≥ 3



Diagonalisation de A

```
>> [T,D]=eig(A);
```

Changement de base

```
>> Tinv=inv(T);
>> Bd=Tinv*B;
>> Cd=C*T;
```

Calcul de la fonction de transfert

```
>> p=tf('p');
Nouvelle base
>> F=C*Tinv*(inv(p*eye(3,3)-D))*T*B;
Ancienne base
F=C*inv((p*eye(3,3)-A))*B
```



Plan du cours

- Chapitre 1: Représentation d'état des systèmes
- Chapitre 2: Réponse des systèmes linéaires
- Chapitre 3: Commandabilité, observabilité
- **Chapitre 4: Commande par retour d'état**
- Chapitre 5: Observateurs d'état
- Chapitre 6: Commande par retour d'état avec observateur

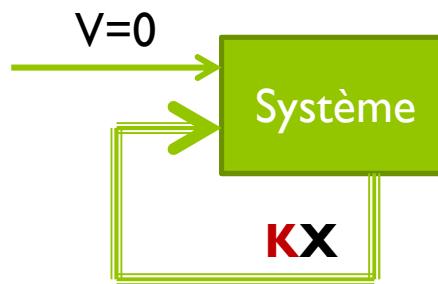


Plan du chapitre

- I. Placement de pôles**
- II. Retour d'état et asservissement**

I. Placement de pôles

- Utiliser l'état du système pour :
 - Modifier sa dynamique (système plus rapide, stable)
 - Rejeter les perturbations
- En appliquant une **commande de la forme**
 $U=KX$

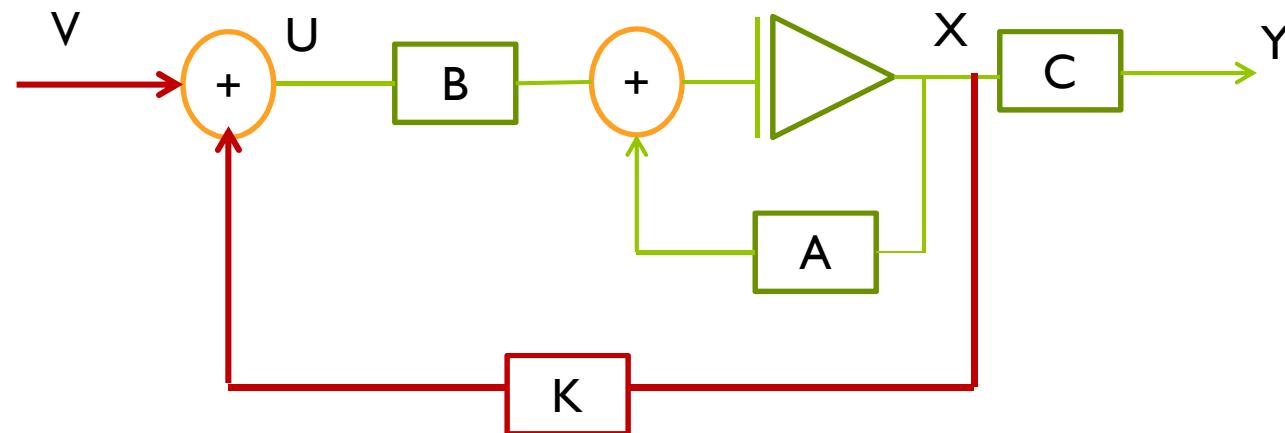


I. Placement de pôles

Soit le système en boucle ouverte

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + BU \\ Y = CX \end{cases}$$

Si le système est **commandable**, une commande par retour d'état $U=KX$ permet de placer tous les pôles aux valeurs désirées



- En boucle fermée

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + B(KX + V) \\ Y = CX \end{cases}$$

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = (A + BK)X + BV \\ Y = CX \end{cases}$$



I. Placement de pôles

- **Problématique :**

Régler **K** tel que les **valeurs propres** de **(A+BK)** soient égales aux **pôles désirés** : λ_{ides}

$$\det(\lambda I - (A + BK)) = \prod_{i=1}^n (\lambda - \lambda_{ides})$$

→ Résoudre un système de n équations à n inconnues

Exemple

- Soit le système

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ -1 & 0 \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} U$$

instable

Calculer le retour d'état qui permet de placer les pôles en BF à -1

$$U = KX = [k_1 \ k_2] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} = k_1 x_1 + k_2 x_2$$

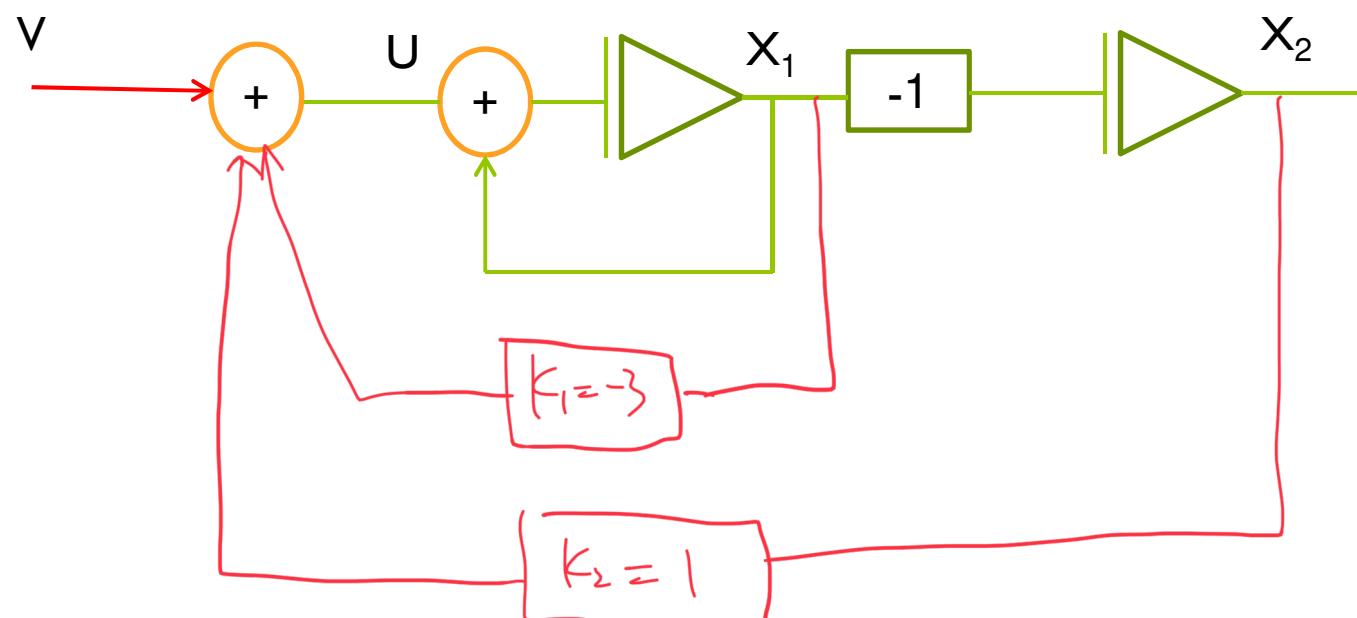
$$A+BK = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ -1 & 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} [k_1 \ k_2] = \begin{bmatrix} 1+k_1 & k_2 \\ -1 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\lambda I - (A+BK) = \begin{bmatrix} \lambda-1-k_1 & -k_2 \\ 1 & \lambda \end{bmatrix}$$

$$\det(\lambda I - (A+BK)) \triangleq (\lambda - (-1))^2 \Rightarrow \begin{cases} k_1 = -3 \\ k_2 = 1 \end{cases}$$



Exemple



Exemple : Avec Matlab

$$\frac{dX}{dt} = \begin{bmatrix} 1 & 2 & 0 \\ 0 & 2 & 2 \\ -1 & 0 & -2 \end{bmatrix} X + \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ 1 \end{bmatrix} U$$

>> A=[1 2 0;0 2 2;-1 0 -2]

>> B=[1 1 1]'

1. Evaluer la commandabilité du système :

>> rank([B A*B A*A*B])

ans = 3 *Commandable*

2. Choisir les pôles désirés :

>> pbf=[-1 -2 -3]'

3. Calculer le retour d'état avec la commande « place » :

>> K=- place(A,B,pbf)

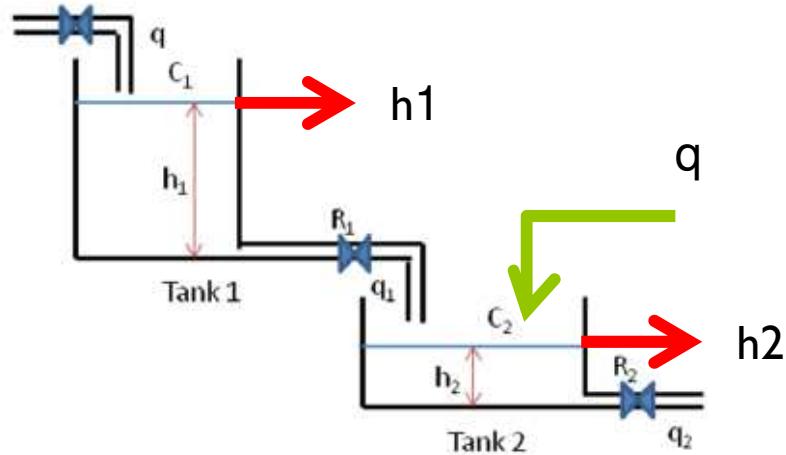
K = -3.7419 -2.9355 -0.3226

! Matlab calcule le retour d'état A-BK

MATLAB 计算的是 $(A - BK)$, 但我们需要 $(A + BK)$.

Trouver le retour d'état K tel que le système en boucle fermée ait comme pôles (-1, -2, -3)

Que se passe-t-il si le système n'est pas commandable?



$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} q$$

in commandable

Seule la partie commandable
peut-être commandée.

$$(A+BK) = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2+k_1 & -1+k_2 \end{bmatrix}$$

$$[\lambda I - (A+BK)] = \begin{bmatrix} \lambda+2 & 0 \\ -2-k_1 & \lambda+1-k_2 \end{bmatrix}$$

$$\text{Det } [\lambda I - (A+BK)] = (\lambda+2)(\lambda+1-k_2)$$



Plan du chapitre

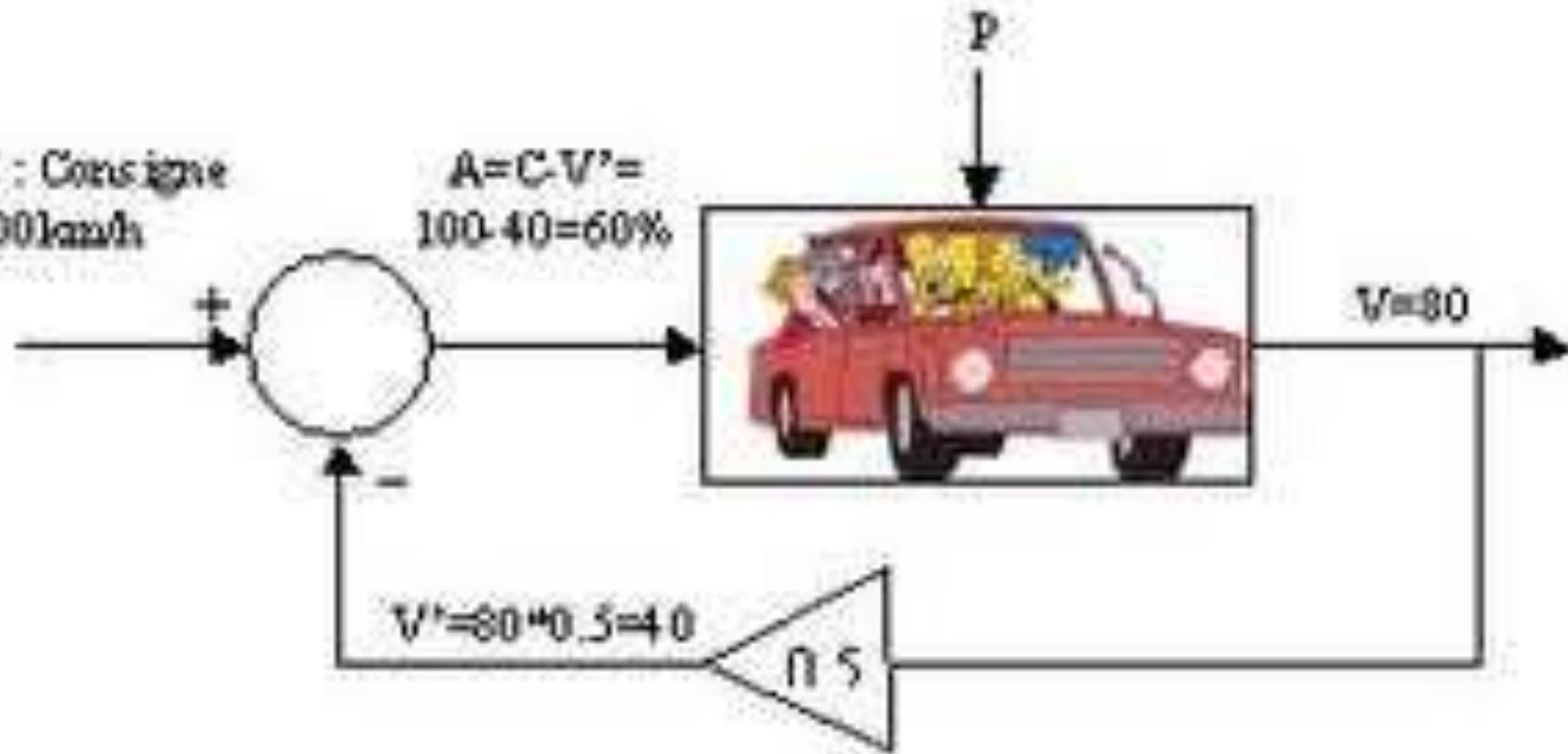
I. Placement de pôles

II. Retour d'état et asservissement

II. Asservissement

C : Consigne
100km/h

$$A = C - V^* = 100 - 40 = 60\%$$



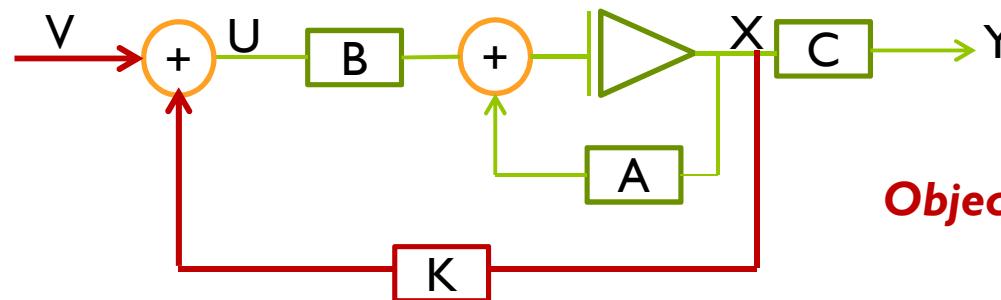
On veut que la sortie suive une valeur de référence ou de consigne.

II. Asservissement

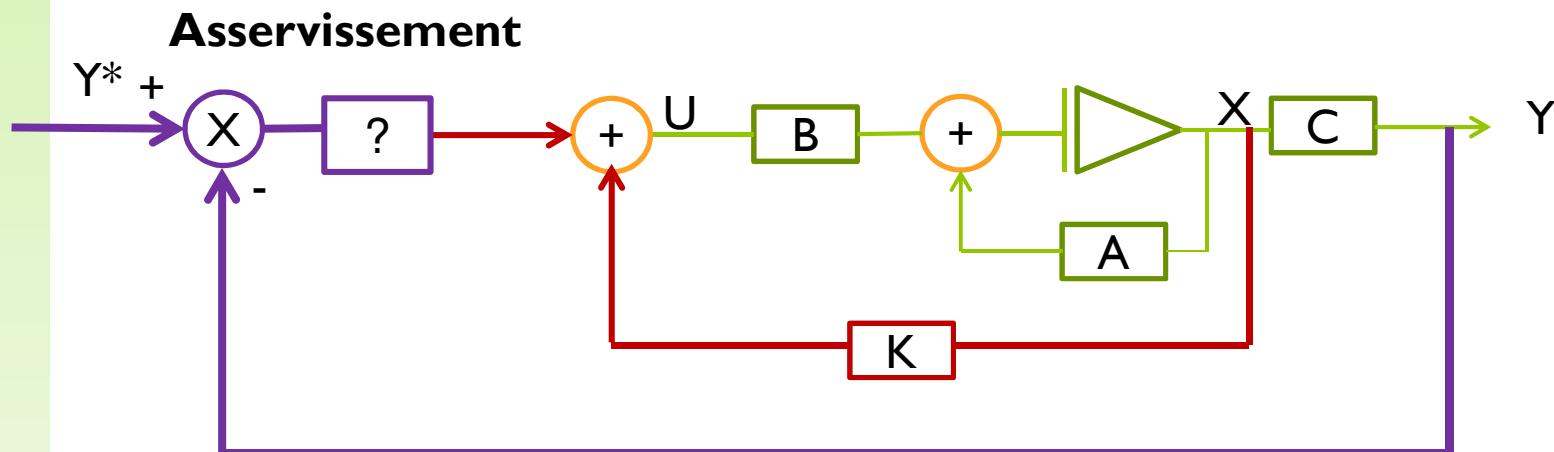
Le retour d'état permet de **régler les performances dynamiques**.

$$\frac{dX}{dt} = (A + BK)X + BV$$

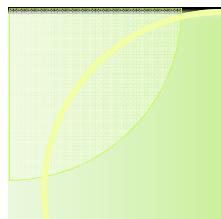
Le retour d'état **n'asservit pas** une sortie à une consigne Y^* .



Objectif : Rapidité, stabilité

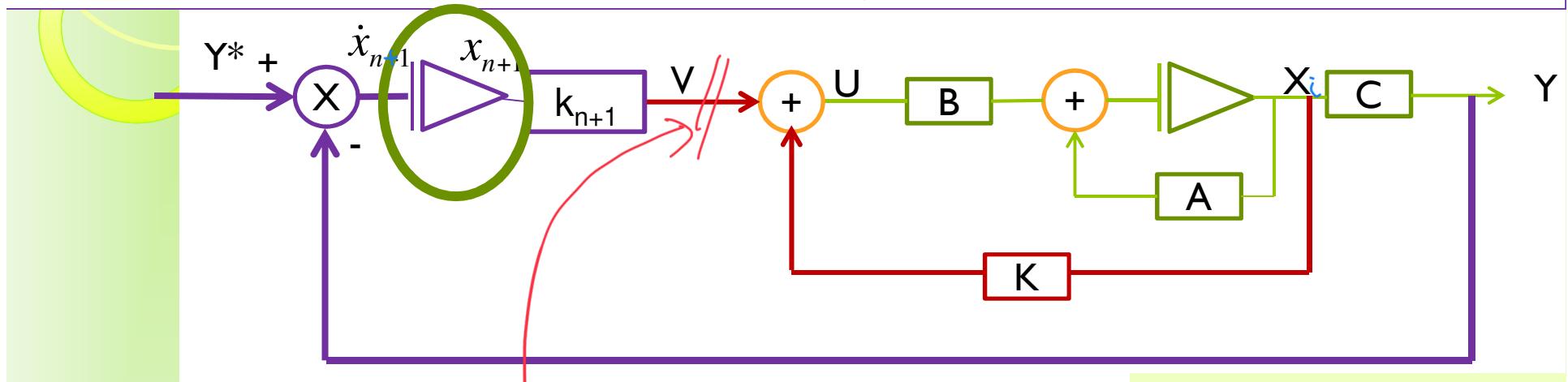


Objectif : Précision $Y=Y^*$



II. Asservissement et retour d'état

Erreur statique du 1^{er} ordre = 0 → intégrateur dans la boucle ouverte



Introduction d'une variable d'état supplémentaire

$$\dot{x}_{n+1} = \varepsilon = y^* - y$$

Système en boucle ouverte

$$\frac{dX}{dt} = AX + BU$$

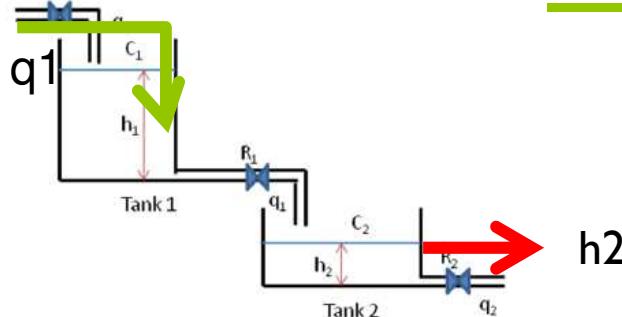
$$\begin{bmatrix} \dot{x}_i \\ \dot{x}_{n+1} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A & 0 \\ -C & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_i \\ x_{n+1} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B \\ 0 \end{bmatrix} U + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} Y^*$$

$$\begin{aligned} \dot{x}_i &= Ax_i + Bu \\ \dot{x}_{n+1} &= -Cx_i + y^* \end{aligned}$$

Système en boucle fermée

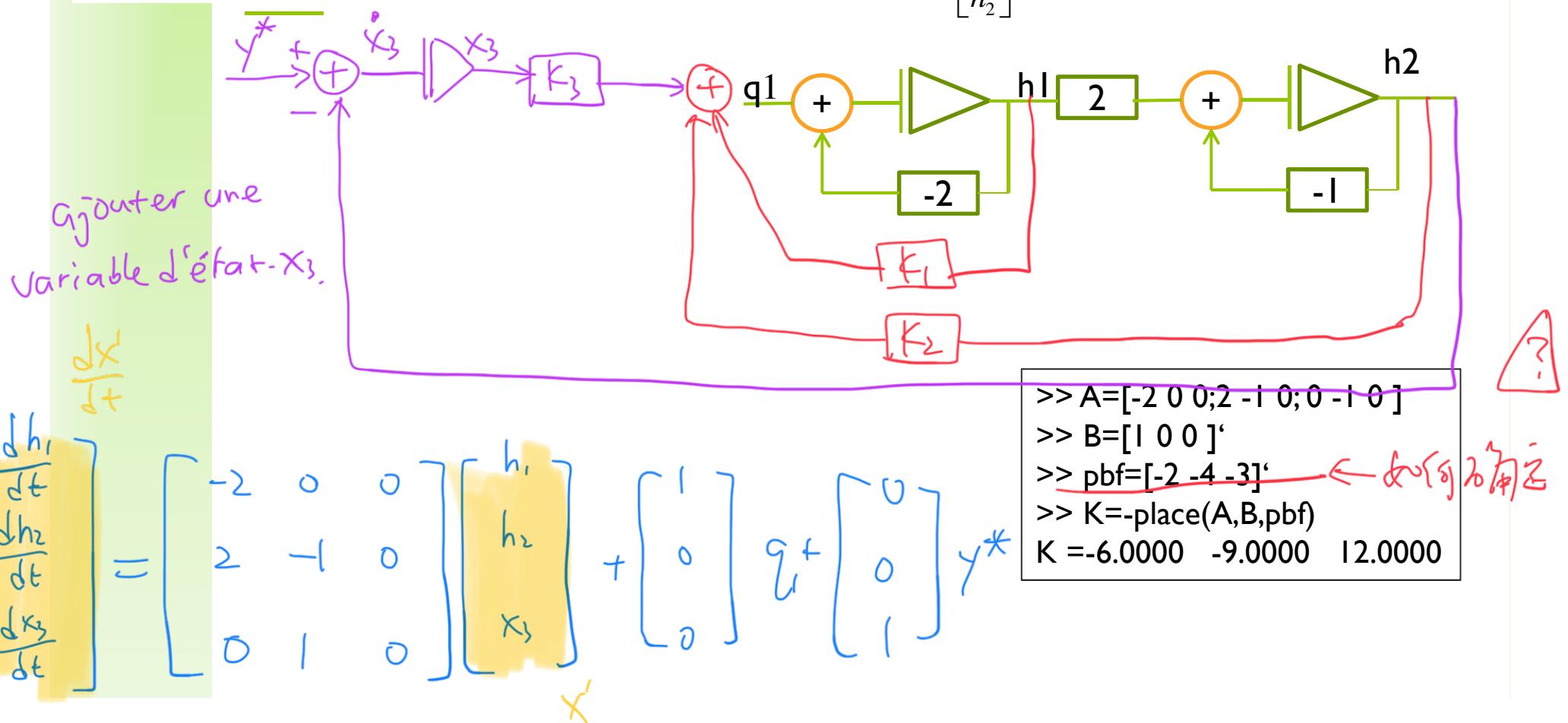
$$U = KX + k_{n+1}x_{n+1} = K'X' \rightarrow \frac{dX'}{dt} = \begin{bmatrix} A & 0 \\ -C & 0 \end{bmatrix} X' + \begin{bmatrix} B \\ 0 \end{bmatrix} K'X' + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} Y^*$$

Asservissement du niveau h_2



$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} q_1$$

$$y = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix}$$



$$q_1 = [k_1 \ k_2 \ k_3] \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \\ x_3 \end{bmatrix} x'$$

$$\frac{dx'}{dt} = (A + BK)x' + B_{BF} y^*$$

$$y = C_{BF} x' = [0 \ 1 \ 0] x'$$

$$FT_{BF}(0) = -C_{BF}(A + BK)^{-1}B_{BF} = 1 \quad (\text{gain statique})$$



Exercice

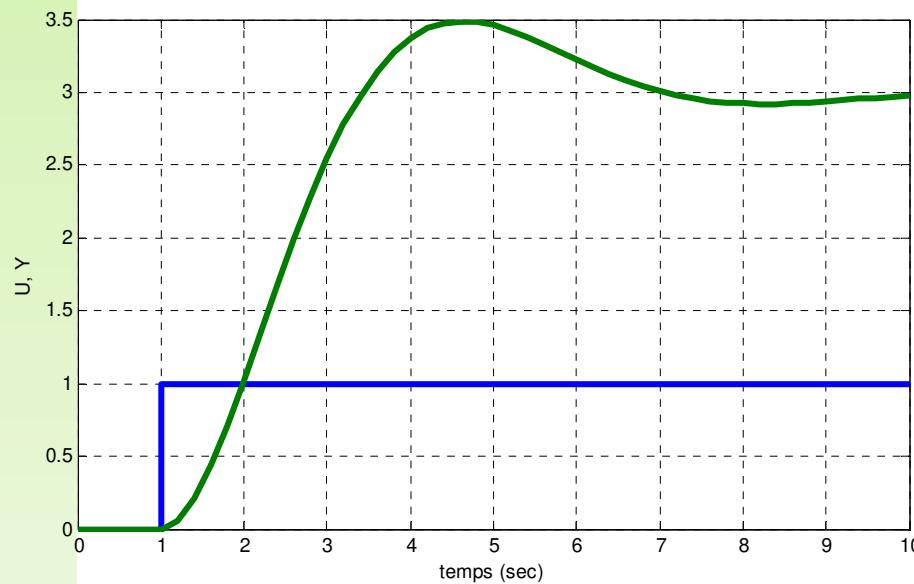
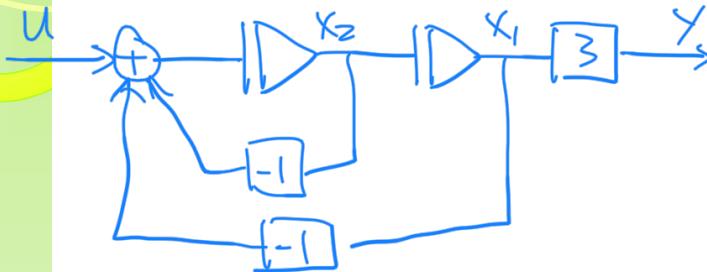
$$\begin{bmatrix} \frac{dx_1}{dt} \\ \frac{dx_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -1 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$

$$y = [3 \quad 0] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$

- Proposer une commande par retour d'état permettant d'asservir la sortie y à une référence y^* .
- On placera les pôles en boucle fermée à -1 , -2 et -3 .

Système en boucle ouverte

Schéma analogique



Valeurs propres

$$\lambda_1 = \frac{-1+i\sqrt{3}}{2} \quad \lambda_2 = \frac{-1-i\sqrt{3}}{2}$$

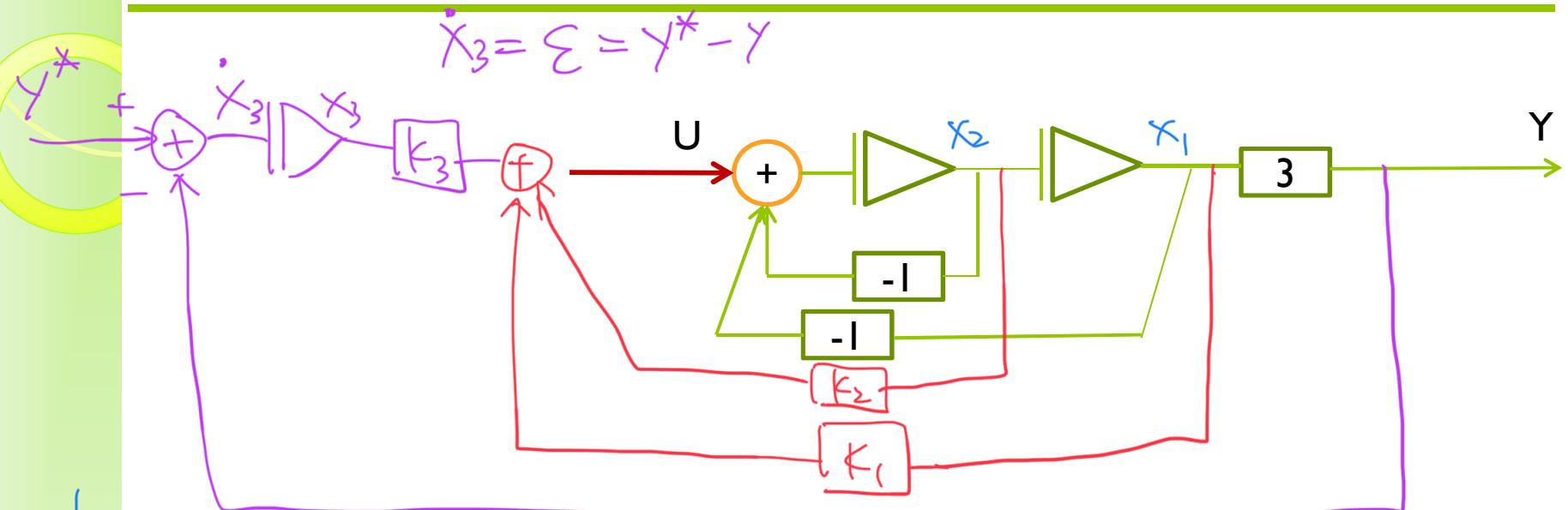
Gain statique

$$F_{\text{stat}} = -C A^{-1} B = 3$$

Commandabilité

$$\Gamma = [B, AB] = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 1 & -1 \end{bmatrix} \text{ commandable}$$

Système en boucle fermée



$$\begin{bmatrix} \frac{dx_1}{dt} \\ \frac{dx_2}{dt} \\ \frac{dx_3}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -1 & -4 & 0 \\ -3 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \\ 0 \end{bmatrix} U + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix} y^*$$

$$U = Kx = [k_1 \ k_2 \ k_3] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{bmatrix}, \quad A+BK = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -(+k_1) & -(+k_2) & k_3 \\ -3 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\det(\lambda I - (A + BK)) = \lambda^3 + \lambda^2(1 - K_2) - \lambda(K_1 - 1) + 3K_3$$

$$\triangleq (\lambda+1)(\lambda+2)(\lambda+3)$$

$$\Rightarrow [K_1 \ K_2 \ K_3] = [-10 \ -5 \ 2]$$



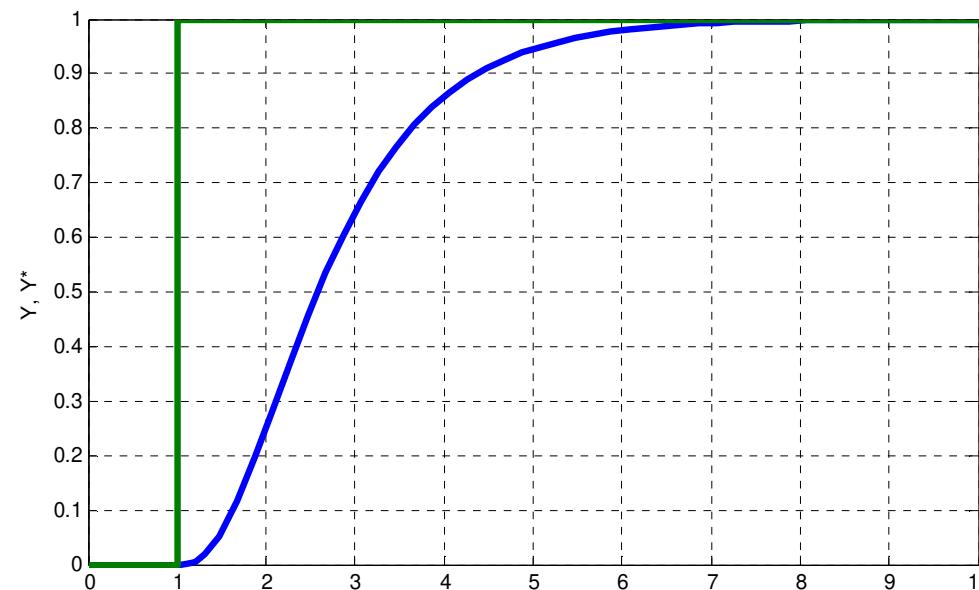
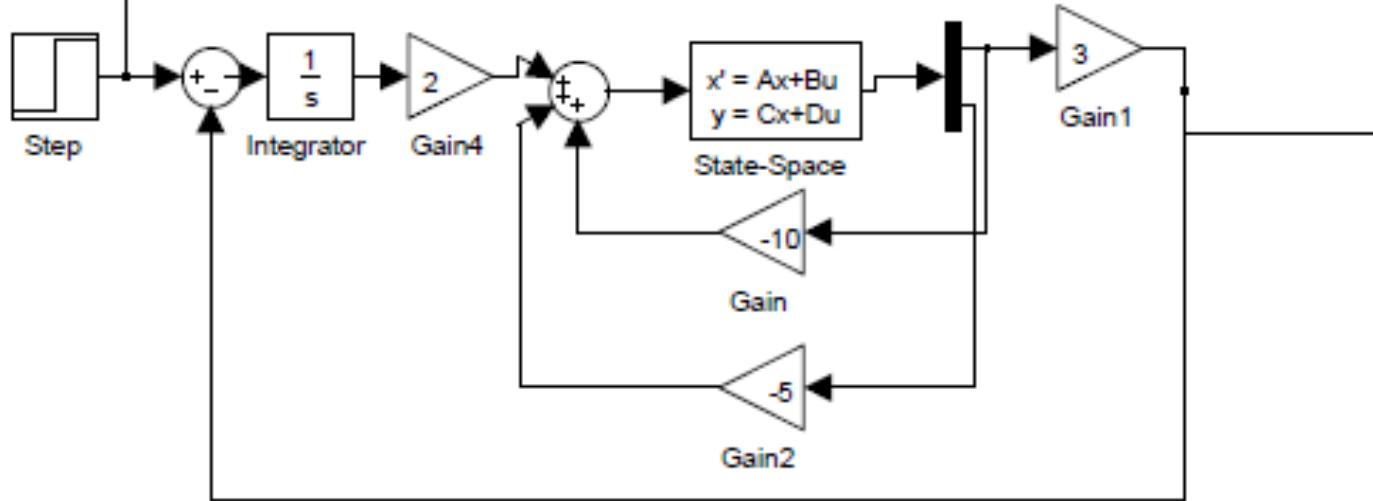
Gain statique en boucle fermée

$$FT_{BF}(0) = -C_{BF} (A + BK)^{-1} B_{BF}$$

$$C_{BF} = \begin{bmatrix} 3 & 0 & 0 \end{bmatrix}, \quad B_{BF} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix}, \quad A_{BF} = A + BK = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ -11 & -6 & 2 \\ -3 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$FT_{BF}(0) = 1$$

Système en boucle fermée



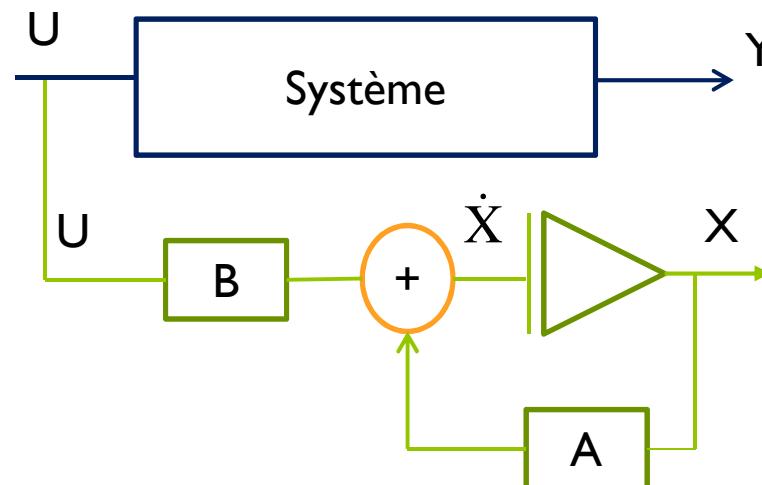


Plan du cours

- Chapitre 1: Représentation d'état des systèmes
- Chapitre 2: Réponse des systèmes linéaires
- Chapitre 3: Commandabilité, observabilité
- Chapitre 4: Commande par retour d'état
- **Chapitre 5: Observateurs d'état**
- Chapitre 6: Commande par retour d'état avec observateur

Observateur d'état

- Pour appliquer une commande par retour d'état, **tout l'état X doit être mesurable.**
- On ne mesure que la sortie Y
- → Retrouver X à partir de Y



😊 Idée ! Simulation en parallèle du système : Intégrer le modèle d'état

😢 Oui mais !

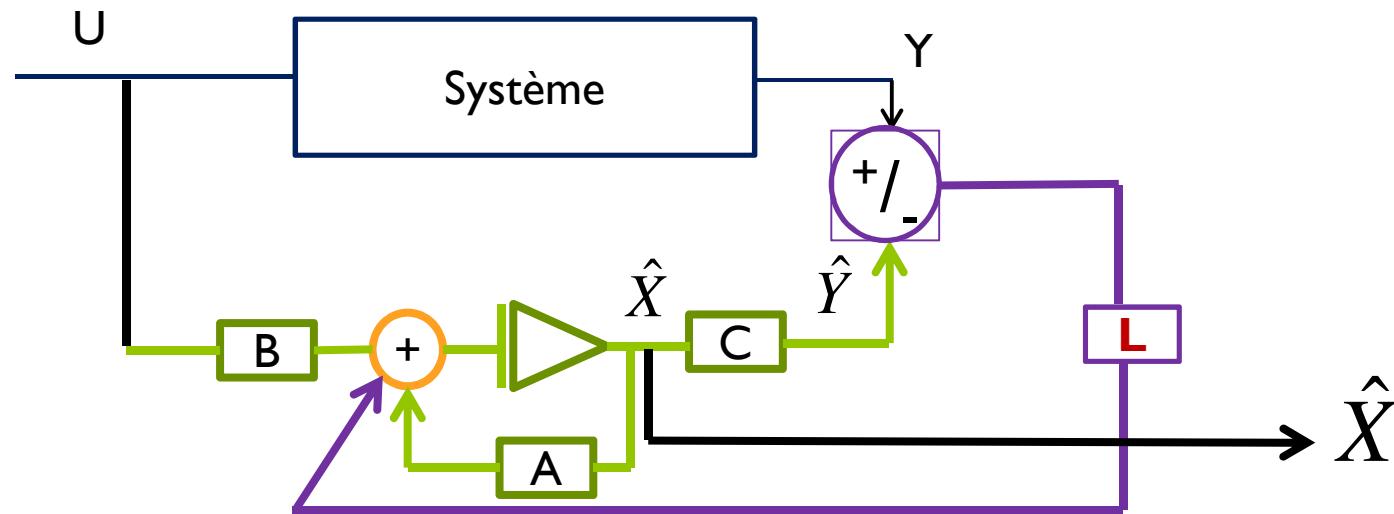
- ❖ On ne connaît pas les conditions initiales.
- ❖ Il existe des perturbations

Observateur de Luenberger

- Soit le système $\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + BU \\ Y = CX \end{cases}$

Pour retrouver l'état X , on construit l'**observateur d' état** :

$$\begin{cases} \frac{d\hat{X}}{dt} = A\hat{X} + BU + L(Y - \hat{Y}) \\ \hat{Y} = C\hat{X} \end{cases}$$





Dynamique de l'observateur

$$\tilde{X} = X - \hat{X} \quad \text{erreur d'estimation}$$

$$\frac{d\tilde{X}}{dt} = \frac{dX}{dt} - \frac{d\hat{X}}{dt} = AX + BU - (A\hat{X} + BU + LC(X - \hat{X}))$$

$$\frac{d\tilde{X}}{dt} = (A - LC)(X - \hat{X}) = (A - LC)\tilde{X}$$

$$\tilde{X}(t) = e^{(A-LC)t} \tilde{X}_0$$

La dynamique de l'observateur est réglée par les **valeurs propres de (A-LC)**.

Dynamique de l'observateur

- ❖ L'observateur doit être **asymptotiquement stable**. $\text{Re}(\lambda_i) < 0$
 - partie réelle des valeurs propres de $(A-LC) < 0$
- ❖ L'observateur doit être **plus rapide que le système**. $\text{Re}(\lambda_{i_{A-LC}}) < \text{Re}(\lambda_{i_A})$
 - partie réelle des valeurs propres de $(A-LC) <$ valeurs propres de A

Valeurs propres de A-LC << 0



l'observateur converge vite.



→ il est sensible au **bruit de mesure**.



Réglage de l'observateur

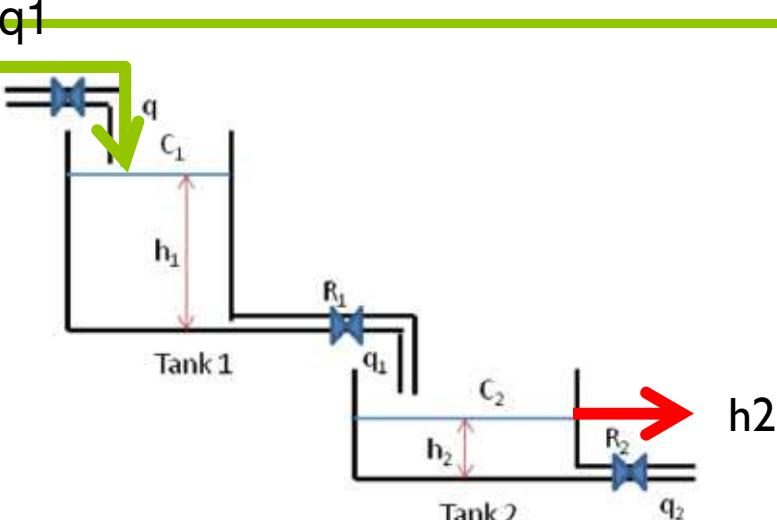
- Si un système d'ordre n est **observable**, on peut construire un **observateur** ayant **n valeurs propres fixées**.

→ Régler **L** tel que les **valeurs propres de (A-LC)** soient égales aux **valeurs propres désirées**

$$\det(\lambda I - (A - LC)) = \prod_{i=1}^n (\lambda - \lambda_{ides})$$

→ Résoudre un système de n équations à n inconnues

Observateur



Application numérique :
 $C_1 = C_2 = 1 \text{ m}^2; R_1 = 0,5; R_2 = 1 \text{ s}^{-1}\text{m}$

$$\begin{bmatrix} \frac{dh_1}{dt} \\ \frac{dh_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -2 & 0 \\ 2 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix} q_1$$

$$y = \begin{bmatrix} 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} h_1 \\ h_2 \end{bmatrix} \quad \text{observable}$$

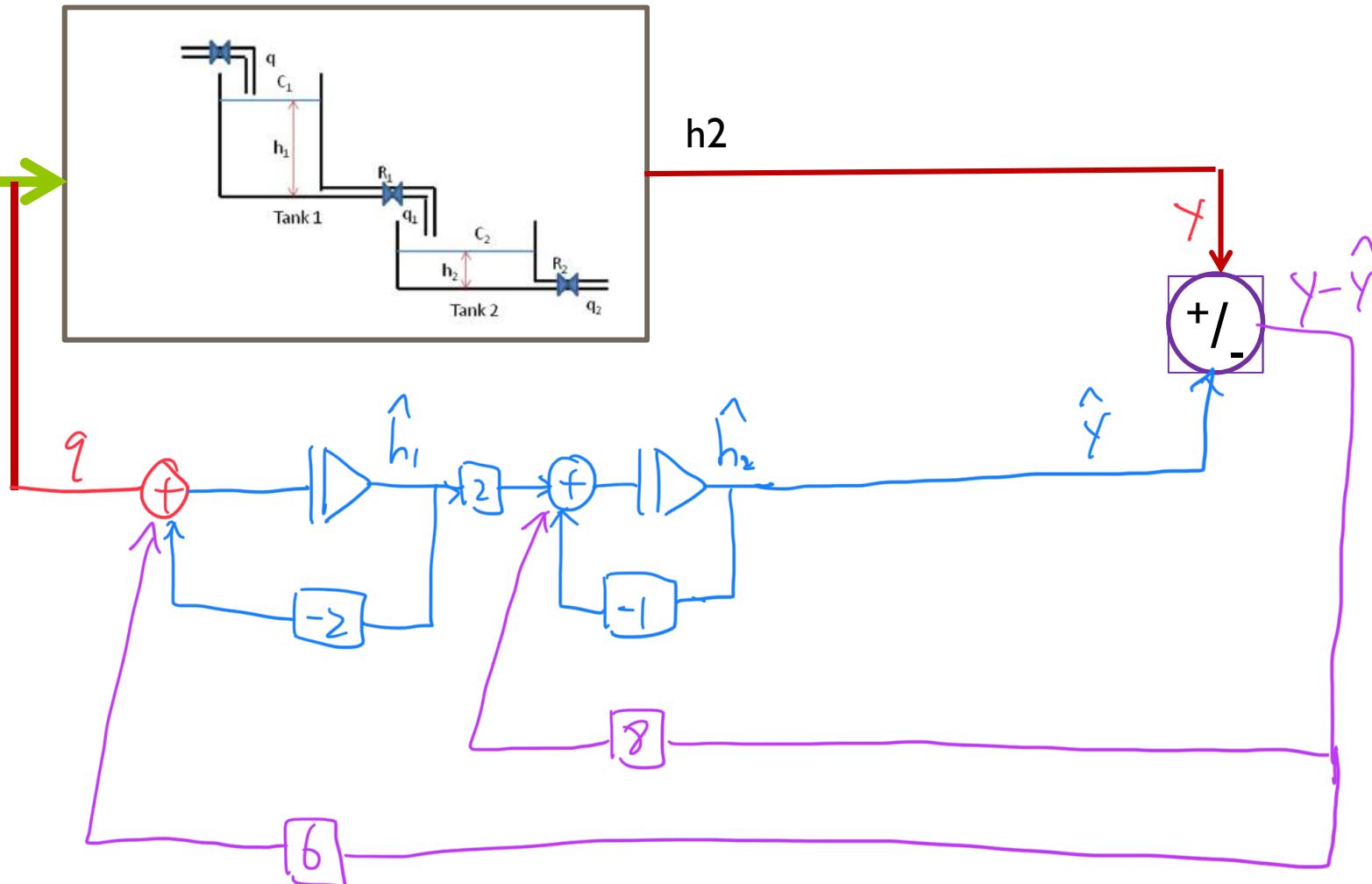
$$L = \begin{bmatrix} l_1 \\ l_2 \end{bmatrix}, \quad (A-LC) = \begin{bmatrix} -2 & -l_1 \\ 2 & -1-l_2 \end{bmatrix}$$

$$\text{det}(A - (A-LC)) = \lambda^2 + (3+l_2)\lambda + 2(l_2+1) + 2l_1 \triangleq (\lambda+5)(\lambda+6)$$

确定 λ_{ide} 时取 2 倍或 2 倍多 λ_{i4} . $\lambda_1 = -5, \lambda_2 = -6$

$$\Rightarrow \begin{cases} l_1 = 6 \\ l_2 = 8 \end{cases}$$

Observateur





Avec Matlab

```
>> A=[-2 0;2 -1]
```

```
A =
```

```
-2 0
```

```
2 -1
```

```
>> C=[0 1]
```

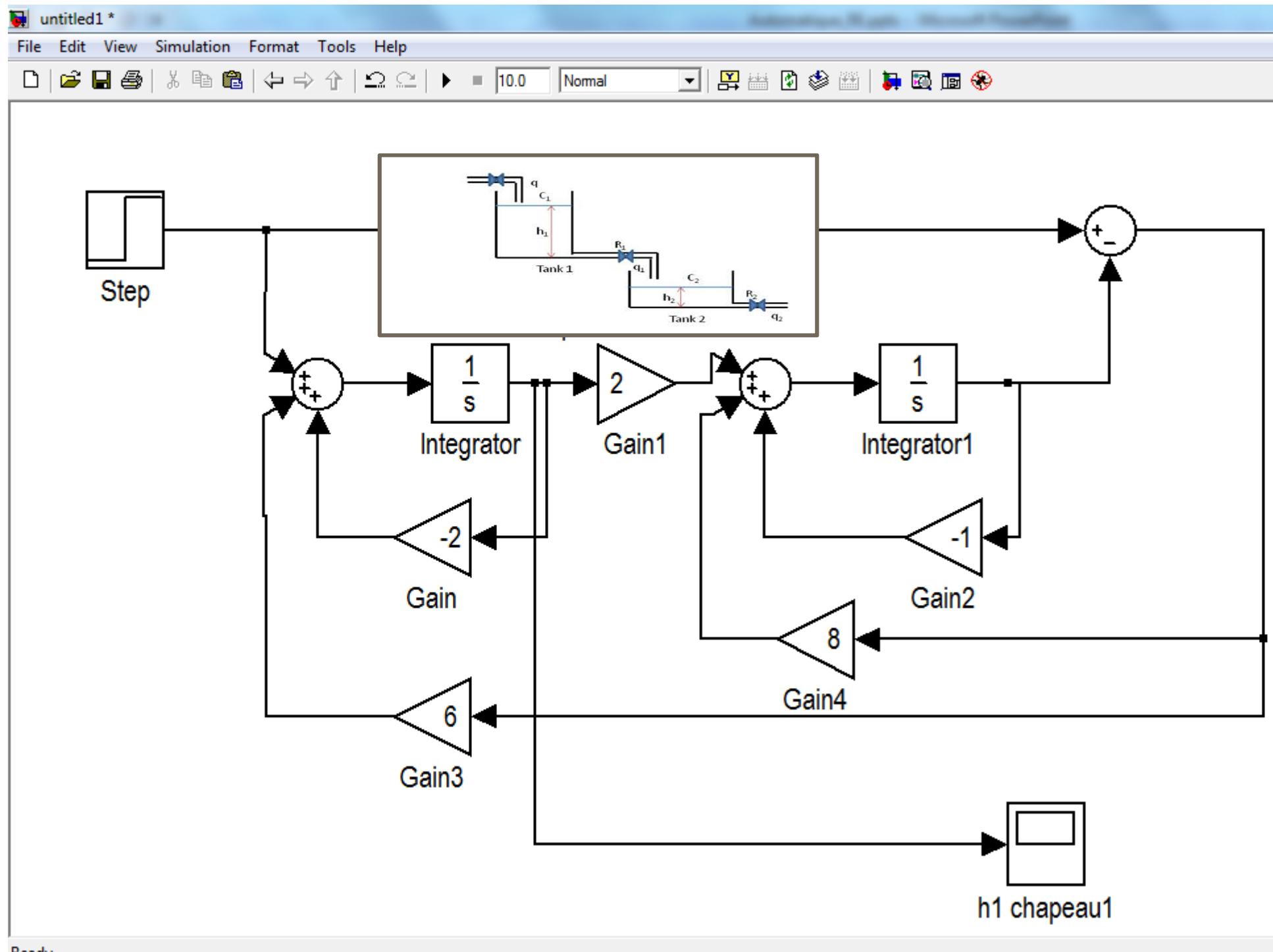
```
C =
```

```
0 1
```

```
>> L=place(A',C',[-3 -4]')
```

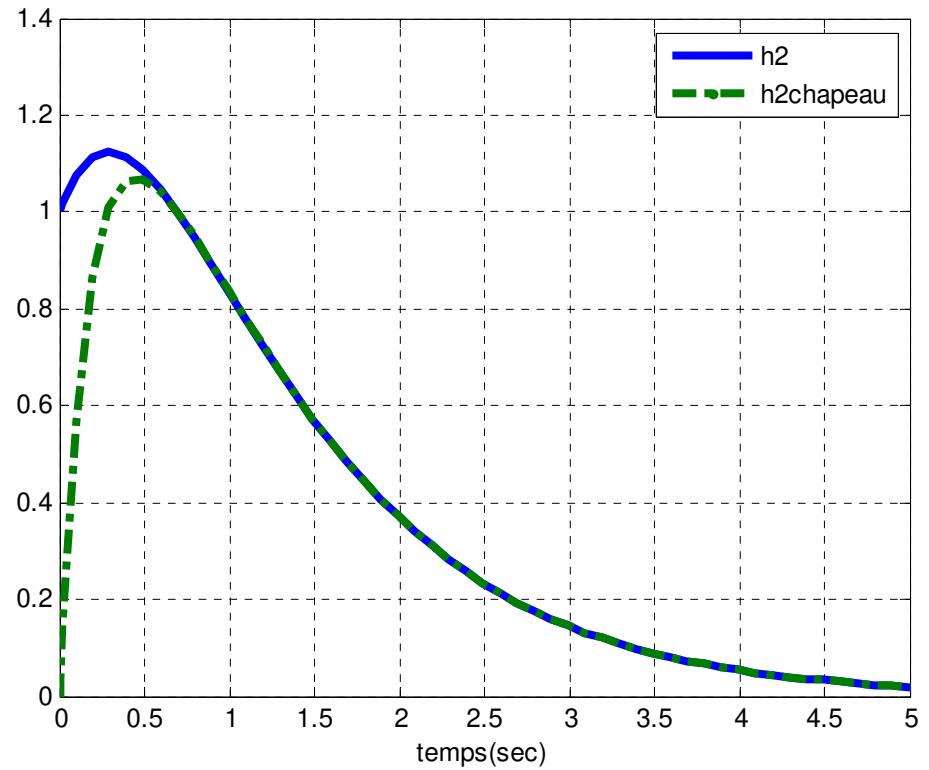
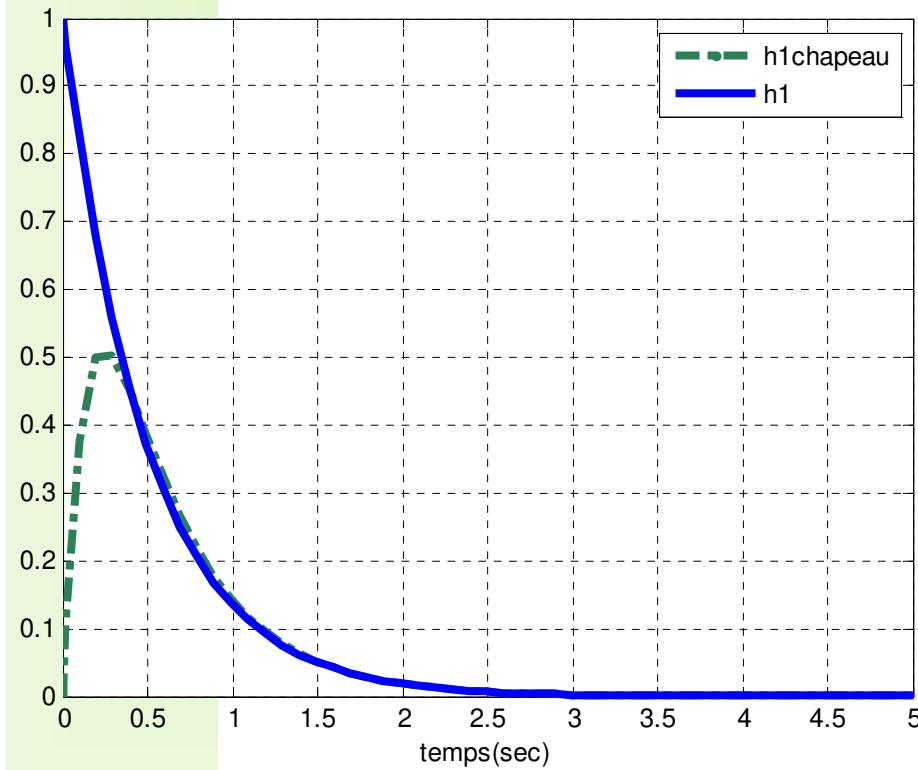
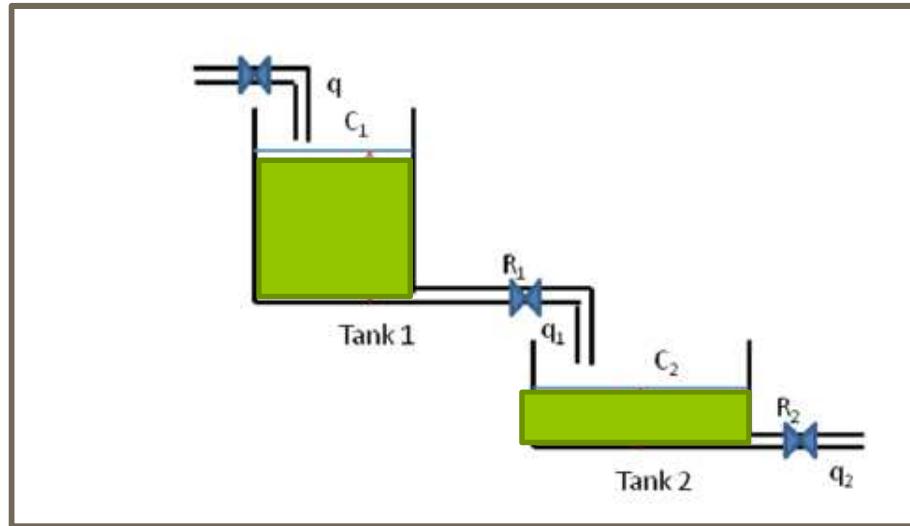
```
L =
```

```
6.0000 8.0000
```





$q=0$



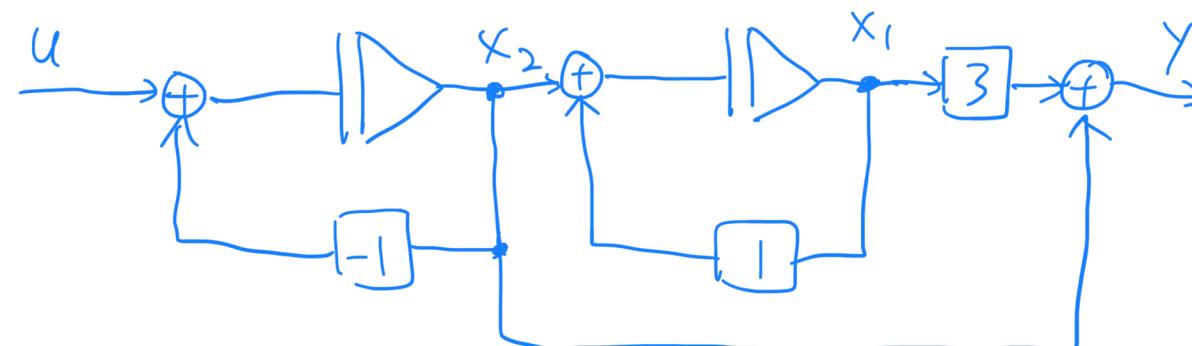
Exercice

- Soit le système décrit par la représentation d'état suivante.

Peut-on construire un observateur d'état, estimant x_1 et x_2 , dont la durée du transitoire soit plus courte que celle du système ? Donner le schéma analogique du système + observateur.

$$\begin{bmatrix} \frac{dx_1}{dt} \\ \frac{dx_2}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix} u$$

$$y = [3 \quad 1] \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{bmatrix}$$





Exercice

- Observabilité

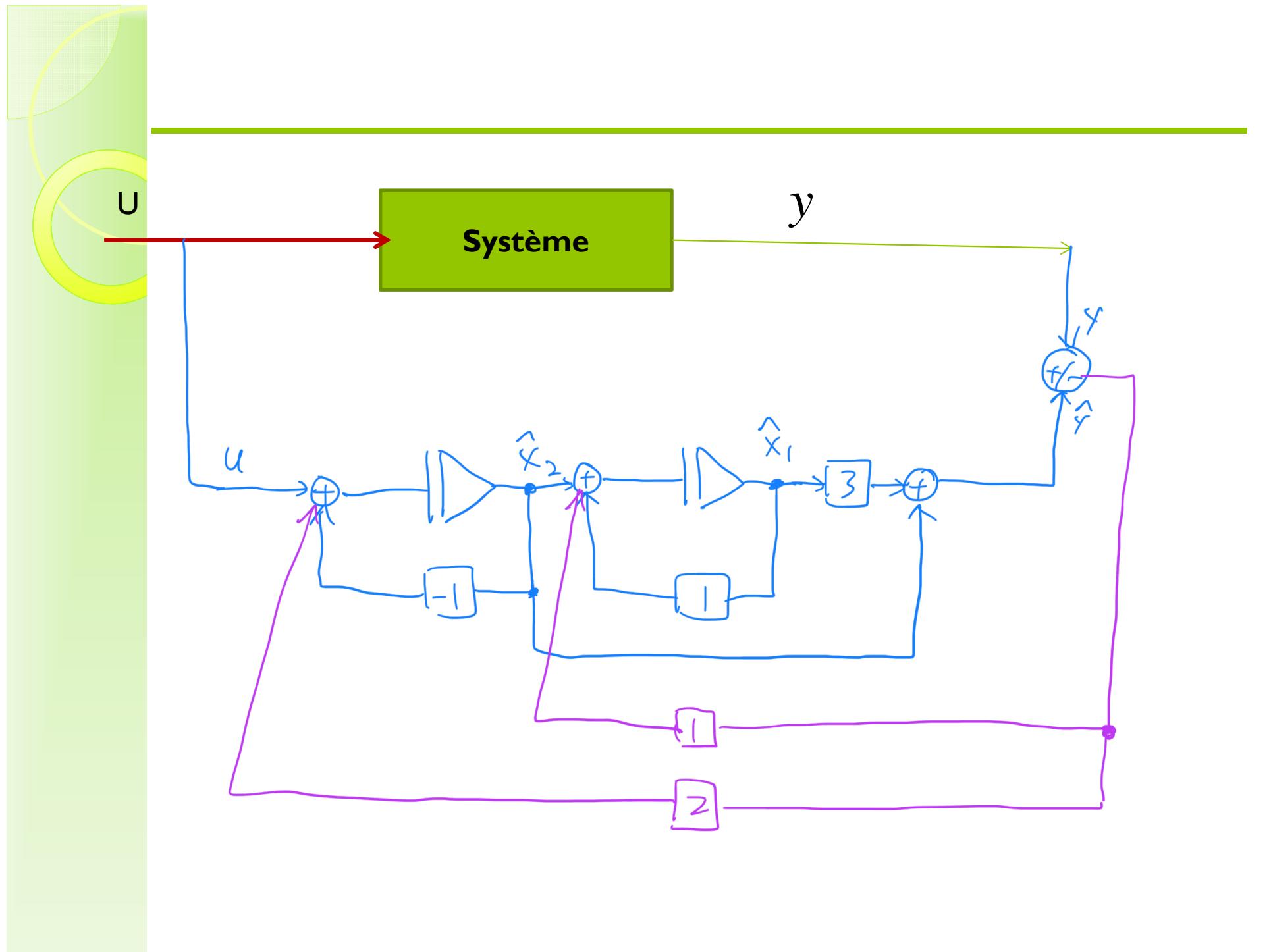
$$\Omega = [C; CA] = \begin{bmatrix} 3 & 1 \\ 3 & 2 \end{bmatrix} \quad \text{rank } \Omega = 2 \quad \text{observable}$$

- Observateur

$$A - LC = \begin{bmatrix} 1-3l_1 & 1-l_1 \\ -3l_2 & -1-l_2 \end{bmatrix}$$

$$\det(\lambda I - (A - LC)) = \lambda^2 + (3l_1 + l_2)\lambda + (3l_1 + 2l_2 - 1) \triangleq (\lambda + 2)(\lambda + 3)$$

$$\Rightarrow l_1 = 1, l_2 = 2$$



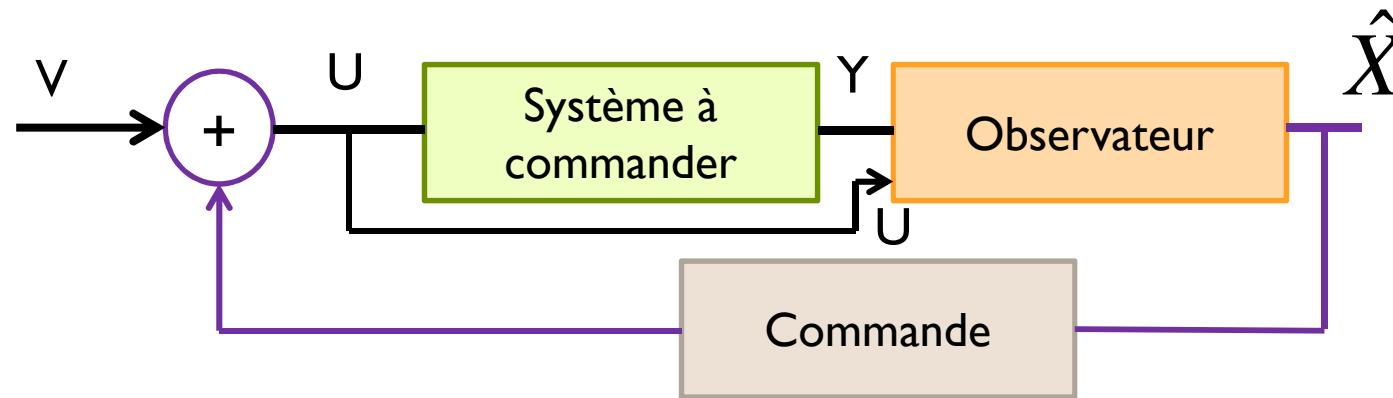


Plan du cours

- Chapitre 1: Représentation d'état des systèmes
- Chapitre 2: Réponse des systèmes linéaires
- Chapitre 3: Commandabilité, observabilité
- Chapitre 4: Commande par retour d'état
- Chapitre 5: Observateurs d'état
- **Chapitre 6: Commande par retour d'état avec observateur**

Commande par retour d'état avec observateur

- Commande par **retour d'état** → On doit mesurer **tout l'état**
- Si l'état n'est pas mesuré → **Observateur d'état** (si système observable)



Système à commander

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + BU \\ Y = CX \end{cases}$$

Observateur

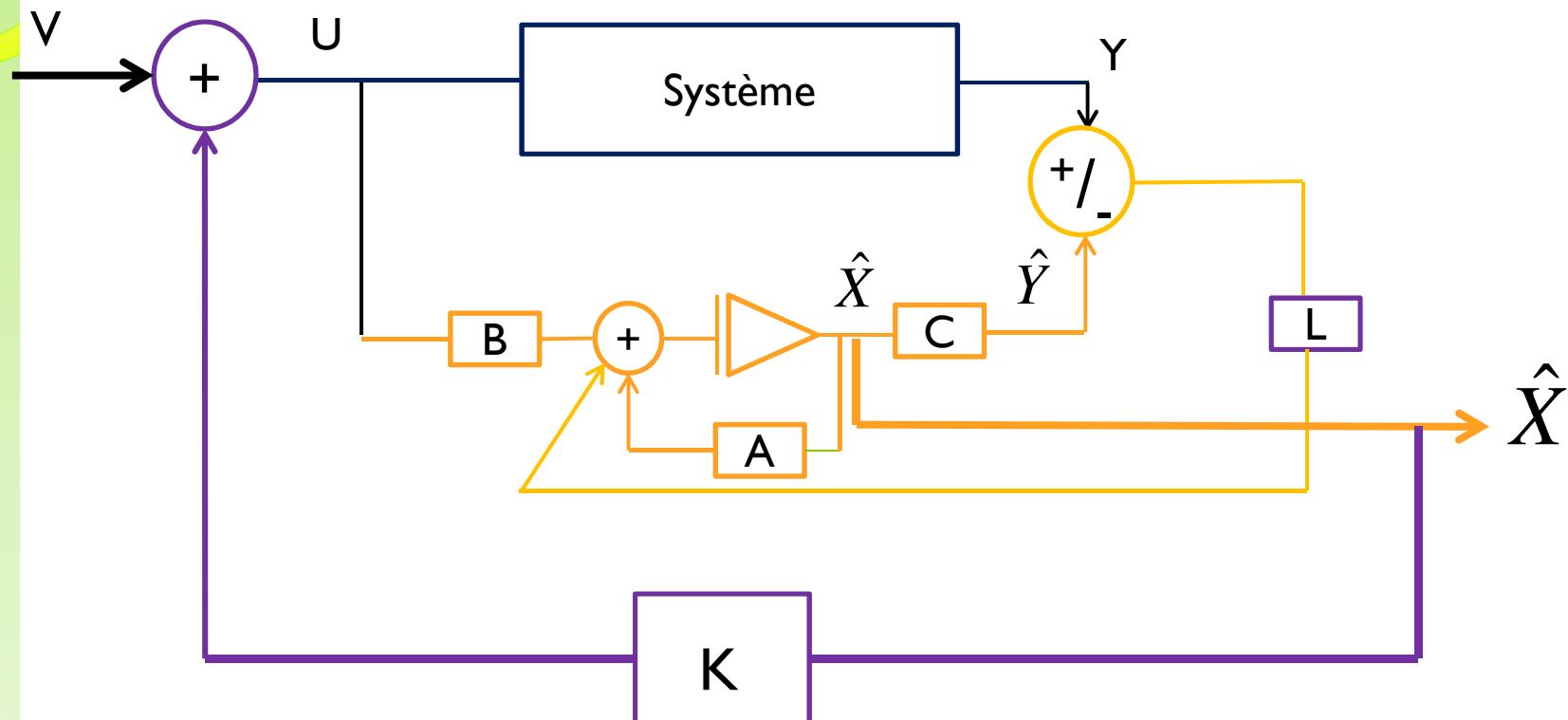
$$\frac{d\hat{X}}{dt} = A\hat{X} + BU + LC(X - \hat{X})$$

Commande

$$U = K\hat{X} + V$$



Commande par retour d'état avec observateur





Equation d'état du système en boucle fermée

$$\begin{cases} \frac{dX}{dt} = AX + BK\hat{X} + BV \\ \frac{d\hat{X}}{dt} = (A - LC)\hat{X} + BK\hat{X} + BV + LCX \\ Y = CX \end{cases}$$

$$\begin{bmatrix} \frac{dX}{dt} \\ \frac{d\hat{X}}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A & BK \\ LC & A - LC + BK \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X \\ \hat{X} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B \\ B \end{bmatrix} V$$

Quelle est la **dynamique du système bouclé**?
Les **performances dynamiques** dépendent-elles du **réglage de l'observateur** ?

Dynamique du système en boucle fermée

- **Idée!** Faire apparaître X et \tilde{X}

$$\frac{dX}{dt} = AX + BK\hat{X} + BV$$

$$\frac{dX}{dt} = AX + BK(\hat{X} + X - X) + BV$$

$$\frac{dX}{dt} = (A + BK)X + BK(\hat{X} - X) + BV$$

$$\frac{dX}{dt} = (A + BK)X + BK\tilde{X} + BV$$

$$\frac{d\hat{X}}{dt} = (A - LC)\hat{X} + BK\hat{X} + BV + LCX$$

$$\frac{d\hat{X}}{dt} - \frac{dX}{dt} = (A - LC)\hat{X} + BK\hat{X} + BV + LCX - \frac{dX}{dt}$$

$$\frac{d\tilde{X}}{dt} = (A - LC)\hat{X} + BK\hat{X} + BV + LCX - AX - BK\hat{X} - BV$$
$$\frac{d\tilde{X}}{dt} = (A - LC)\hat{X} + LCX - AX$$

$$\frac{d\tilde{X}}{dt} = (A - LC)\hat{X} - (A - LC)X \Rightarrow \frac{d\tilde{X}}{dt} = (A - LC)\tilde{X}$$

Dynamique du système en boucle fermée

$$\frac{dX}{dt} = (A + BK)X + BK\tilde{X} + BV$$

$$\frac{d\tilde{X}}{dt} = (A - LC)\tilde{X}$$

$$\begin{bmatrix} \frac{dX}{dt} \\ \frac{d\tilde{X}}{dt} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A + BK & BK \\ 0 & A - LC \end{bmatrix} \begin{bmatrix} X \\ \tilde{X} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B \\ 0 \end{bmatrix} V$$

A_{BF} est triangulaire \rightarrow valeurs propres sur la diagonale

Théorème de séparation :

La dynamique de **X en boucle fermée** est réglée par les valeurs propres de **A+BK**

La dynamique de **l'observateur** est réglée par les valeurs propres de **A-LC**

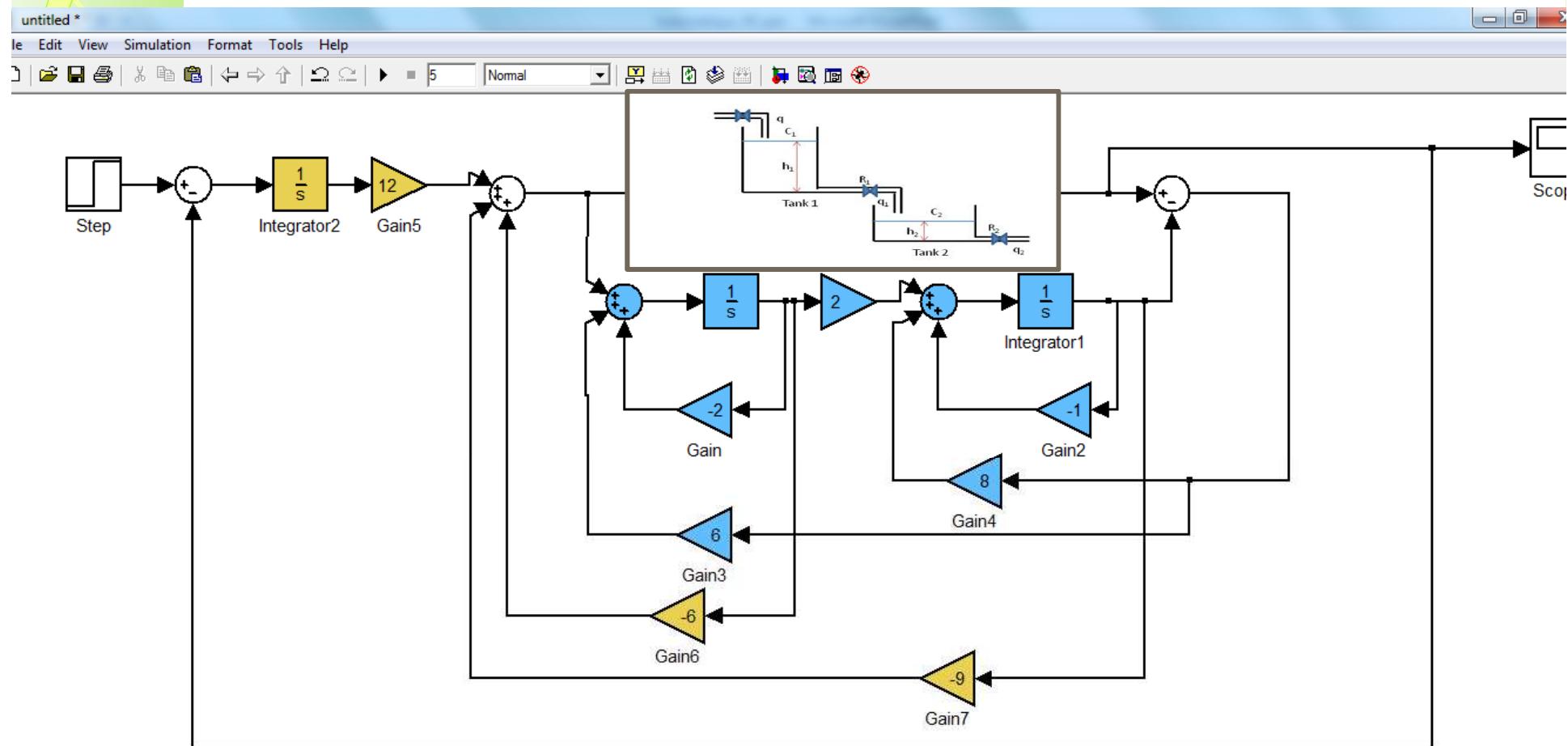
Les performances de la commande par retour d'état ne sont pas modifiées par l'observateur.

Les performances de l'observateur ne sont pas modifiées par le retour d'état.

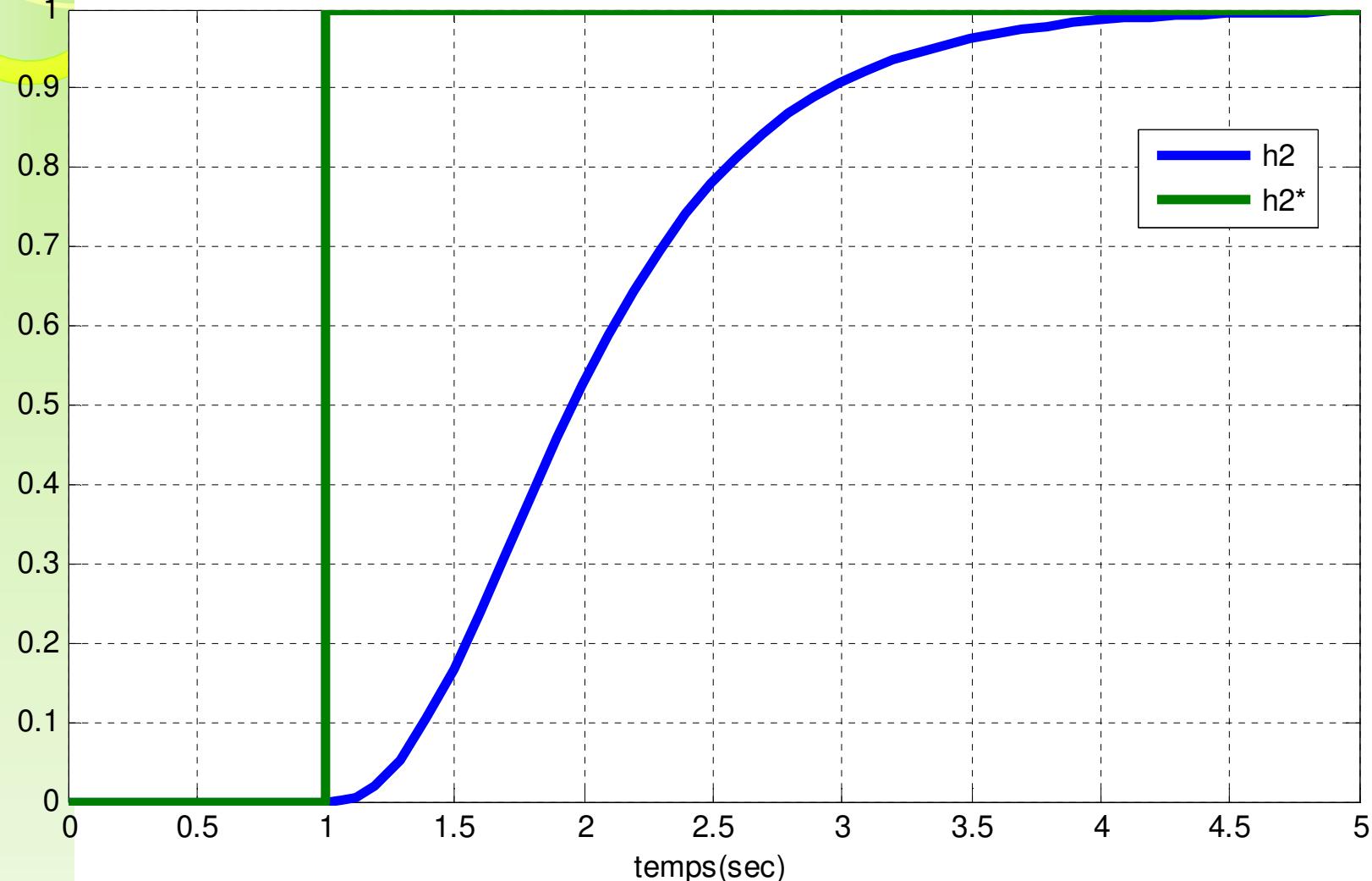
→ **On règle la commande et l'observateur de manière indépendante.**



Asservissement du niveau h_2



Asservissement du niveau h2





Conclusion

- Modéliser un système linéaire multivariable sous forme de représentation d'état
- Passer de la représentation d'état à la fonction de transfert
- Analyser la commandabilité et l'observabilité d'un système
- Calculer une commande par retour d'état avec asservissement
- Construire un observateur d'état
- Calculer la commande complète : observateur + retour d'état