

# Détection et Localisation de Défauts

Christophe Farges

MASTER 2 MAINTENANCE AÉRONAUTIQUE  
*spécialité Ingénierie et Maintenance Aéronautique Avionique*

4TNV902U



# Introduction

- Automatique à l'IMA
  - Modélisation
    - à partir des équations physiques : maquette d'hélicoptère, représentation d'état d'un avion, attitude d'un satellite (L3/M1/M2)
    - par identification (M2)
  - Commande
    - P/PI/PID (L3)
    - LQG (M1)
    - commande numérique (M1)
    - commande multivariable/robuste (M2)

⇒ *conception*
  - Diagnostic
    - **déte**cter et **local**iser un phénomène anormal (**dé**fault) dans un système

⇒ *lien direct avec la maintenance aéronautique (flags pilote et capteurs, calculateur de vol et actionneurs...)*

# Introduction

- Exemple 1 : défaillances affectant les chaînes de commande de gouvernes



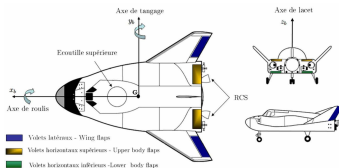
- Symptôme : oscillations indésirables affectant les gouvernes
  - Conséquences : performance et qualité de vol dégradées, usure des actionneurs...
  - Cause : dysfonctionnement de composants électriques des boucles de commande
- ⇒ Comment détecter au plus vite ce défaut en vol afin de changer d'actionneur ?  
(chaque surface de contrôle a deux actionneurs redondants)

# Introduction

## ● Exemple 2 : défaillances affectant le véhicule de rentrée HL-20



- concept de la NASA pour des missions spatiales habitées : transfert d'équipage vers la station spatiale internationale, maintenance de satellites...
- objectifs : complément à l'USS shuttle orbiter à coût opérationnel réduit, sécurité de vol améliorée, possibilités d'atterrir sur des pistes conventionnelles

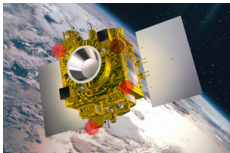


- 7 surfaces de contrôle
- 2 centrales inertielles (accéléromètres et gyroscopes), 1 centrale aérodynamique (altitude, pression dynamique, vitesse), 1 GPS

- ⇒ défauts actionneurs sur les volets latéraux (*blocage de la servo-commande, embardée due à un dysfonctionnement du circuit hydraulique*)
- ⇒ défauts capteurs sur la centrale inertielle (*endommagement du capteur durant la phase hypersonique, biais, dérive*)

# Introduction

- Exemple 3 : MICROSCOPE (MICRO-Satellite à traînée Compensée pour l'Observation du Principe d'Equivalence) du CNES



- minisatellite de 300 kg lancé le 25 avril 2016
- objectif : tester le principe d'équivalence avec une meilleure précision que sur Terre (100 fois)
- instrument : constitué de deux accéléromètres différentiels identiques, chaque accéléromètre contient 2 étalons de masse cylindriques maintenus par commande au centre d'une cage par lévitation électrostatique
  - un accéléromètre a des étalons de même matériau (Pt)
  - l'autre accéléromètre a des étalons de masse différente (Pt/Ti)
- $\neq$  sur la commande des deux étalons  $\Rightarrow$  violation du principe d'équivalence
- expérience sensible à des déviations de trajectoire  $\Rightarrow$  nécessité de détecter
  - défauts actionneurs : blocage de diaphragmes parmi les 12 tuyères
  - défauts capteurs : biais sur position et vitesse retournées par la centrale

# Introduction

## ● Objectifs du cours

- Vue d'ensemble des méthodes de détection et localisation de défauts utilisées dans le domaine aérospatial
- Focus sur les méthodes à base de modèles et notamment l'*espace de parité*
- Cas d'étude : détection de pannes en vol sur un quadricoptère



## ● Déroulement

- 8 séances de cours intégré
- 1 séance sur une annale d'examen
- 1 TP sur le cas d'étude

## ● Pré-requis

- Connaissances basiques en représentation d'état et commande numérique
- Utilisation de MATLAB/SIMULINK

# Plan du cours

- 1 Vue d'ensemble des méthodes de détection et localisation de défauts
  - Tâches de diagnostic (définitions)
  - Approches basées sur la surveillance de signaux
  - Redondance matérielle
  - Redondance analytique
- 2 Méthode de l'espace de parité
  - Rappel sur les systèmes échantillonnés
  - Espace de parité statique
  - Espace de parité dynamique
- 3 Cas d'étude : DLD pour un quadricoptère
  - Modélisation
  - Synthèse de la loi de commande

# Plan du cours

- 1 Vue d'ensemble des méthodes de détection et localisation de défauts
  - Tâches de diagnostic (définitions)
  - Approches basées sur la surveillance de signaux
  - Redondance matérielle
  - Redondance analytique
  
- 2 Méthode de l'espace de parité
  - Rappel sur les systèmes échantillonnés
  - Espace de parité statique
  - Espace de parité dynamique
  
- 3 Cas d'étude : DLD pour un quadricoptère
  - Modélisation
  - Synthèse de la loi de commande

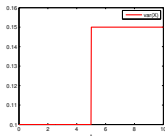
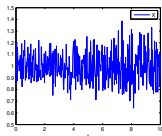
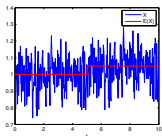
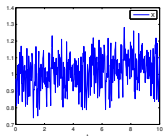
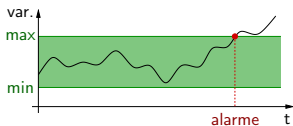


# Tâches de diagnostic (définitions)

- Tâche de **détection** de défauts
  - Objectif : mettre en évidence l'occurrence d'événements pouvant conduire à un fonctionnement anormal du système
  - il faut distinguer les *défauts* des *perturbations* qui écartent le système du fonctionnement désiré mais se produisent en fonctionnement normal
- Tâche d'**isolation** (ou *localisation*)
  - Objectif : circonscrire la faute à un composant ou sous-ensemble de composants (actionneurs, capteurs)
- Techniques de diagnostic de pannes
  - Techniques sans modèle
    - approches basées sur la surveillance de signaux
    - redondance matérielle
  - **Techniques à base de modèles**
    - redondance matérielle

# Approches basées sur la surveillance de signaux

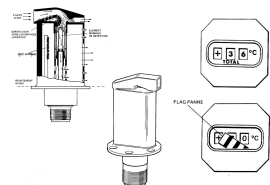
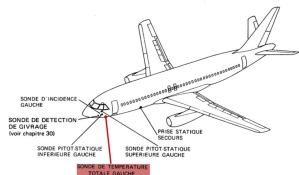
- Hypothèses
  - Des grandeurs mesurables sont porteuses d'informations sur les défauts
- Principe
  - Utiliser le traitement du signal pour surveiller si ces grandeurs se comportent normalement
- Analyse dans le domaine temporel
  - Amplitude (limit-value checking)
    - si les grandeurs quittent un intervalle correspondant à un fonctionnement normal, une alarme est déclenchée
  - Moyenne, variance



- Analyse dans le domaine fréquentiel
  - Densité spectrale de puissance

# Approches basées sur la surveillance de signaux

- Exemple : sonde de température d'air du Mercure



- Indication de température résulte de la mesure d'une résistance dont la valeur suit une loi connue dépendant de la température
- Gamme de mesure :  $[-99^{\circ}\text{C}, +50^{\circ}\text{C}]$
- Défaillances surveillées
  - perte d'alimentation, court-circuit
  - **erreur dans le processus de mesure**
    - *par exemple quand la température quitte la plage admissible*
    - *détectée par un circuit électrique*
  - utilisation de l'AMM pour localiser la panne
- Avantage : simple à mettre en oeuvre
- Inconvénients
  - pas efficace pour des plages de fonctionnement importantes
  - surcoût lié à la mise en place de chaînes de mesure supplémentaires

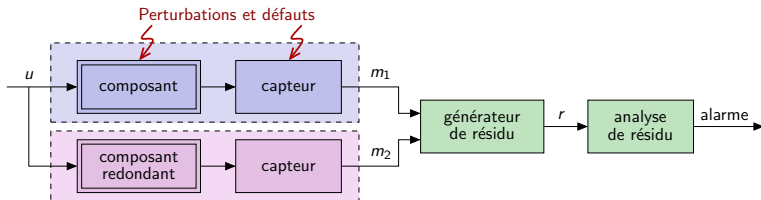
# Redondance matérielle

## ● Principe

- introduire des composants matériels additionnels identiques (redondants)
- défaut détectée si la sortie du composant original diffère de celle des composants redondants

## ● Redondance matérielle double

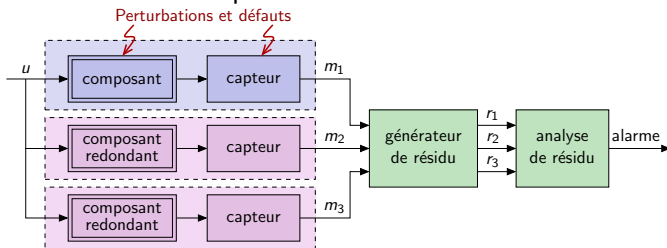
- Composants critiques dupliqués



- $r = m_1 - m_2$  est appelé signal de **résidu**
  - le résidu  $r$  est comparé à un seuil dépendant de la qualité de la mesure
- ⇒ Le composant défaillant n'est pas isolé

# Redondance matérielle

## • Redondance matérielle triple



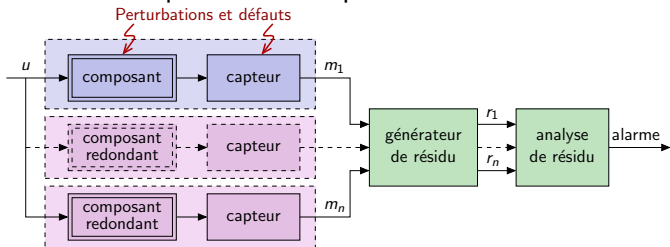
- Trois signaux de résidu :  $r_1 = m_1 - m_2$ ,  $r_2 = m_1 - m_3$ ,  $r_3 = m_2 - m_3$
- Composant défaillant localisé par un voteur

Composant 1	Composant 2	Composant 3	$r_1$	$r_2$	$r_3$
✓	✓	✓	0	0	0
X	✓	✓	≠ 0	≠ 0	0
✓	X	✓	≠ 0	0	≠ 0
✓	✓	X	0	≠ 0	≠ 0
✓	X	X	≠ 0	≠ 0	≠ 0
X	✓	X	≠ 0	≠ 0	≠ 0
X	X	✓	≠ 0	≠ 0	≠ 0
X	X	X	≠ 0	≠ 0	≠ 0

⇒ isole un défaut **unique**

# Redondance matérielle

- Cas général :  $n$  composants identiques

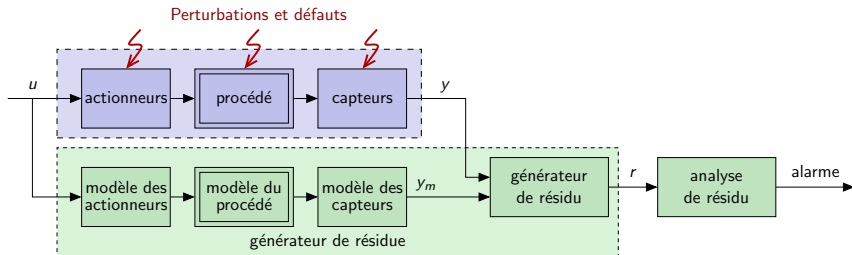


- Composant défaillant isolé si au max.  $\lfloor \frac{n-1}{2} \rfloor$  apparaissent simultanément
- Exemple : détection et localisation de défauts capteurs sur Airbus A380
  - angle d'attaque, vitesses de tangage/roulis/lacet...
- Avantages : simple à concevoir et à mettre en oeuvre
- Inconvénients
  - fautes affectant l'ensemble des composants non détectables (*perte d'alimentation, problème de masse...*)
  - coût élevé (dont limités à un nombre réduit de composants clés)

# Redondance analytique

- Idée générale

- redondance matérielle remplacée par 1 modèle implanté dans 1 ordinateur
  - utilisation des signaux connus (commande et mesure)
  - **nécessite un modèle du système** (*actionneurs + procédé + capteurs*)



- comportement du système comparé en temps réel à celui de son modèle
  - une différence peut être interprétée comme le symptôme d'un défaut
- Avantages :
  - pas de coût supplémentaire
  - simple à mettre en oeuvre (ordinateur hébergeant la loi de commande)
  - permet de discriminer les effets de défauts et des perturbations

# Redondance analytique

- Retour sur l'exemple 1 : défaillances de gouvernes



- Symptôme : oscillations indésirables affectant les gouvernes
  - Conséquences : performance, qualité de vol, actionneurs dégradés...
  - Cause : dysfonctionnement de composants électriques de commande
- ⇒ Avant l'A380 : méthode basée sur la surveillance de signaux (*sans modèle*)
- ⇒ Programme A380 : redondance analytique car oscillations appartiennent à la bande passante de la loi de commande (*à base de modèle*)

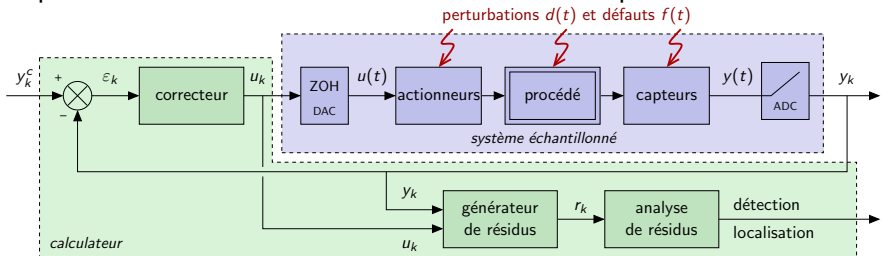


# Redondance analytique

## ● Principe

- Comparer comportement du sys. (subissant pert. et défauts) et son modèle  
→ résultat de la comparaison : **résidu** (signal indicateur de défauts)

## ● Implantation dans le cas d'une commande numérique



→ générateur de résidu déterminé à partir du modèle du système échantillonné

## ● Objectif (cas idéal)

- cas sans défaut :  $r_k = 0 \forall d_k$
- cas défaillant :  $r_k \neq 0$

## ● Objectif (cas réaliste)

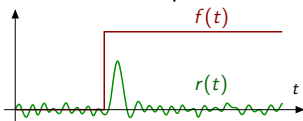
- $r_k$  doit être le plus sensible à  $d_k$  et le moins sensible à  $f_k$
- l'analyse de résidu génère l'alarme (seuil...) et isole le défaut

# Redondance analytique

- Types de détectabilité

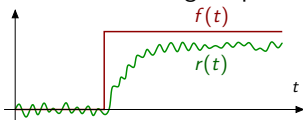
- Détectabilité faible

→ résidu affecté par le défaut uniquement en régime transitoire



- Détectabilité forte

→ résidu affecté par le défaut en régime permanent



⇒ Sinon, le défaut est qualifié de indétectable par le résidu

- Problème de diagnostic

- Étant donné un modèle du système échantillonné, comment déterminer un générateur de résidu et réaliser l'analyse des résidus obtenus ?

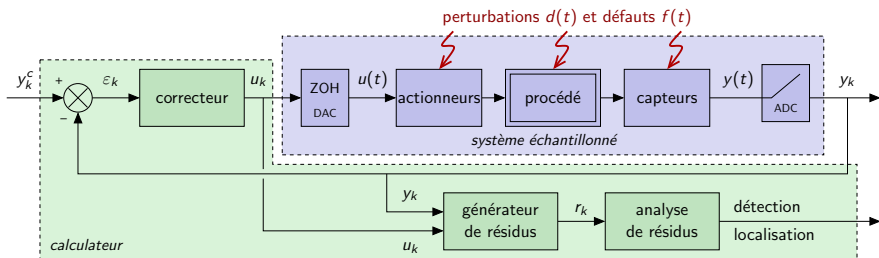
⇒ Méthodologie présentée dans ce cours : l'approche de l'espace de parité

# Plan du cours

- 1 Vue d'ensemble des méthodes de détection et localisation de défauts
  - Tâches de diagnostic (définitions)
  - Approches basées sur la surveillance de signaux
  - Redondance matérielle
  - Redondance analytique
- 2 **Méthode de l'espace de parité**
  - Rappel sur les systèmes échantillonnés
  - Espace de parité statique
  - Espace de parité dynamique
- 3 Cas d'étude : DLD pour un quadricoptère
  - Modélisation
  - Synthèse de la loi de commande

# Rappel sur les systèmes échantillonnés

- Schéma bloc avec convertisseurs N/A pour la commande et la DLD



- actionneurs + procédé + capteurs  $\equiv \Sigma$  de représentation d'état

$$\rightarrow \Sigma : \begin{cases} \dot{x}(t) &= \tilde{A}x(t) + \tilde{B}u(t) \\ y(t) &= \tilde{C}x(t) + \tilde{D}u(t) \end{cases}$$

- actionneurs + procédé + capteurs + CNA + CAN  $\equiv \Sigma_k$

$$\rightarrow \Sigma_k : \begin{cases} x(k+1) &= Ax(k) + Bu(k) + B_d d(k) + B_f f(k) \\ y(k) &= Cx(k) + Du(k) + D_d d(k) + D_f f(k) \end{cases}$$

$$\text{avec } A = e^{\tilde{A}T_e}, \quad B = \int_0^{T_e} e^{\tilde{A}(T_e-\alpha)} \tilde{B} d\alpha, \quad C = \tilde{C}, \quad D = \tilde{D}$$

$\rightarrow$  perturbations et défauts appliqués par hyp. au système échantillonné

# Espace de parité - principe

- Modèle

$$\Sigma_k \begin{cases} x(k+1) &= Ax(k) + Bu(k) + B_d d(k) + B_f f(k) \\ y(k) &= Cx(k) + Du(k) + D_d d(k) + D_f f(k) \end{cases}$$

- $x(k) \in \mathbb{R}^n$  : état,  $u(k) \in \mathbb{R}^m$  : commandes,  $y(k) \in \mathbb{R}^p$  : mesures
- $d(k) \in \mathbb{R}^{m_d}$  : perturbations,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$  : défauts

- Objectif

- Calculer  $r(k)$  en utilisant les signaux connus  $u(k)$ ,  $y(k)$  et le modèle  $\Sigma_k$
- $r(k)$  doit être sensible aux défauts  $f(k)$  et robuste aux perturbations  $d(k)$

- Principe de l'espace de parité statique

- utiliser la redondance directe entre les signaux mesurés (au même instant)  
(*quand une variable mesurée peut être déduite des autres*)
  - à l'instant  $k$ ,  $r(k)$  généré à partir de  $y(k)$  et  $u(k)$  uniquement
  - ⇒ **espace de parité statique**
- utiliser la redondance temporelle entre mesures et entrées à des instants  $\neq$ 
  - à l'instant  $k$ ,  $r(k)$  généré à partir des mesures et entrées présentes et passées
  - ⇒ **espace de parité dynamique**

# Espace de parité statique - exemples introductifs

- Modèle

$$\Sigma_k \begin{cases} x(k+1) = Ax(k) + Bu(k) + B_d d(k) + B_f f(k) \\ y(k) = Cx(k) + Du(k) + D_d d(k) + D_f f(k) \end{cases}$$

- $x(k) \in \mathbb{R}^n$  : état,  $u(k) \in \mathbb{R}^m$  : commandes,  $y(k) \in \mathbb{R}^p$  : mesures
- $d(k) \in \mathbb{R}^{m_d}$  : perturbations,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$  : défauts
- Objectif : trouver  $r(k) = f(y(k))$  sensible uniquement aux défauts
- Exemple 1 : redondance matérielle

- $y(k) = \begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \end{bmatrix} x(k) + \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \end{bmatrix}$

→  $f_i(k)$  : défaut sur le capteur  $i$

- $r(k) = \underbrace{y_1(k) - y_2(k)}_{\text{forme de calcul}} = \cancel{x(k)} + f_1(k) - \cancel{x(k)} - f_2(k) = \underbrace{f_1(k) - f_2(k)}_{\text{forme d'évaluation}}$

⇒  $r(k)$  peut détecter à la fois  $f_1(k)$  et  $f_2(k)$

# Espace de parité statique - exemples introductifs

- Model

$$\Sigma_k : y(k) = Cx(k) + D_d d(k) + D_f f(k)$$

- $x(k) \in \mathbb{R}^n$  : état,  $u(k) \in \mathbb{R}^m$  : commandes,  $y(k) \in \mathbb{R}^p$  : mesures
- $d(k) \in \mathbb{R}^{m_d}$  : perturbations,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$  : défauts

- Objectif : trouver  $r(k) = f(y(k))$  sensible aux défauts uniquement

- Exemple 2 
$$y(k) = \begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \\ y_3(k) \\ y_4(k) \\ y_5(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 \\ 1 & 2 & 1 \\ 2 & 0 & 2 \\ 1 & 0 & 2 \\ 2 & 2 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \\ x_3(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \\ 1 & 2 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \end{bmatrix}$$

→  $f_1(k)$  affecte le capteur 3 et  $f_2(k)$  affecte les capteurs 2 et 3

- Forme de calcul : 
$$\begin{cases} r_1(k) = 2y_1(k) - y_3(k) \\ r_2(k) = y_1(k) + y_2(k) - y_5(k) \end{cases}$$

→ Exercice : déterminer la forme d'évaluation et vérifier que  $r_1(k)$  et  $r_2(k)$  sont indépendants de  $x(k)$  mais sensibles à  $f_1(k)$  et  $f_2(k)$

→ est-il possible d'isoler les défauts à partir de ces résidus ?

⇒ méthode pour trouver les expressions de  $r_1/r_2$  ⇒ espace de parité statique

# Espace de parité statique - détection

- Modèle

$$\Sigma_k : y(k) = Cx(k) + D_d d(k) + D_f f(k)$$

- $x(k) \in \mathbb{R}^n$  : état,  $u(k) \in \mathbb{R}^m$  : commandes,  $y(k) \in \mathbb{R}^p$  : mesures
- $d(k) \in \mathbb{R}^{m_d}$  : perturbations,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$  : défauts

- Résidus obtenus comme combinaison linéaires des mesures

- $r(k) = Wy(k)$  (forme de calcul)

→  $W$  matrice de parité

→ déterminer  $W$  dans l'exercice précédent

⇒ comment choisir  $W$  t.q.  $r(k)$  est sensible aux défauts uniquement ?

- Forme d'évaluation du résidu

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_d d(k) + WD_f f(k)$

→ cas idéal (sans perturbation) :  $r_k = WCx(k) + WD_f f(k)$



# Espace de parité statique - détection

- Calcul de la matrice de parité  $W$ 
  - Forme d'évaluation (cas sans perturbation) :

$$r(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$$

- Contrainte de robustesse
  - $f(k) = 0 \Rightarrow r(k) = 0$  (pour tout  $x(k)$ )
- Contrainte de sensibilité aux défauts
  - $f(k) \neq 0 \Rightarrow r(k) \neq 0$
- Solution ?

## Espace de parité statique - détection

- Calcul de la matrice de parité  $W$

- Forme d'évaluation (cas sans perturbation) :

$$r(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$$

- Contrainte de robustesse

$$\rightarrow f(k) = 0 \Rightarrow r(k) = 0 \text{ (pour tout } x(k))$$

- Contrainte de sensibilité aux défauts

$$\rightarrow f(k) \neq 0 \Rightarrow r(k) \neq 0$$

- Solution ?

$$\Rightarrow \text{choisir } W \text{ t.q. } WC = 0 \Rightarrow r(k) = WD_f f(k)$$

- $W$  est orthogonale  $C$

- $W$  existe si  $p > \text{rang}(C)$  (mesures redondantes),  $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times p}$

*Remarque : si toutes les colonnes  $C$  sont indépendantes  $\Rightarrow \text{rang}(C) = n$   
 $\Rightarrow$  la condition devient  $p > n$  (plus de mesures que de variables d'état)*

### Remarque

Le terme **parité** vient des bits de parité utilisé en informatique. Ces bits introduisent une redondance de sorte à détecter une erreur dans la transmission de données numériques.

# Espace de parité statique - détection

- Détectabilité et espace de parité

- Forme d'évaluation :  $r(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$  avec  $W$  t.q.

$$WC = 0$$

→ rappel : le défaut est détectable si  $\forall f(k) \neq 0 \Rightarrow r(k) \neq 0$

⇒ sensibilité aux défauts non garantie

- Défaut détectable si  $WD_f$  n'a pas de colonne nulle

⇒ vérification a posteriori

→ remarque : si le défaut est détectable, il est fortement détectable

# Espace de parité statique - détection

- Une méthode pour déterminer une matrice de parité

⇒ Objectif : trouver  $W$  t.q.  $WC = 0$  avec  $C \in \mathbb{R}^{p \times n}$ ,  $p > n$ ,  $\text{rang}(C) = n$

① partitionner  $C = \begin{bmatrix} C_1 \\ C_2 \end{bmatrix}$ ,  $C_1 \in \mathbb{R}^{n \times n}$ ,  $C_2 \in \mathbb{R}^{(p-n) \times n}$

→ si  $C_1$  de rang plein, choisir  $W = [C_2 C_1^{-1} \quad -I_{p-n}]$  (ainsi  $WC = 0$ )

→ sinon aller à l'étape 2

② permuter les lignes de  $C$  t.q. les  $n$  premières lignes constituent une matrice de rang plein

③ partitionner  $\tilde{C} = \begin{bmatrix} \tilde{C}_1 \\ \tilde{C}_2 \end{bmatrix}$ ,  $\tilde{C}_1 \in \mathbb{R}^{n \times n}$ ,  $\tilde{C}_2 \in \mathbb{R}^{(p-n) \times n}$  ( $\tilde{C}_1$  est inversible)

④ calculer  $\tilde{W} = [\tilde{C}_2 \tilde{C}_1^{-1} \quad -I_{p-n}]$  (ainsi  $\tilde{W}\tilde{C} = 0$ )

⑤ retrouver  $W$  par permutation des colonnes de  $\tilde{W}$  de la même façon que les lignes de  $C$  ont été permutées

⇒  $W$  n'est pas unique (dépend par exemple des lignes choisies)

→ cette méthode garantit l'indépendance des  $p - n$  équations de parité

Remarque : si  $\text{rang}(C) < n$ , enlever des colonnes de  $C$  pour conserver uniquement  $\text{rang}(C)$  colonnes indépendantes

# Espace de parité statique - détection

- Calcul d'une matrice de parité avec MATLAB
  - Objectif : trouver  $W$  t.q.  $WC = 0$  avec  $C \in \mathbb{R}^{p \times n}$ ,  $p > n$ ,  $\text{rang}(C) = n$ 
    - $W$  n'est pas unique
  - Pour obtenir une solution unique, une contrainte est ajoutée
    - les lignes de  $W$  doivent constituer une base orthonormée
  - Le problème s'écrit
    - Trouver  $W$  t.q. 
$$\begin{cases} WC & = 0 \\ WW^T & = I_{p-n} \end{cases}$$
  - Solution obtenue en utilisant  $W = \text{null}(C)'$ 
    - *Remarque : résultat différent de celui obtenu avec la méthode précédente*

# Espace de parité statique - détection

## • Exercice

$$\bullet \quad y(k) = \begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \\ y_3(k) \\ y_4(k) \\ y_5(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 \\ 1 & 2 & 1 \\ 2 & 0 & 2 \\ 1 & 0 & 2 \\ 2 & 2 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \\ x_3(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \\ 1 & 2 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \end{bmatrix}$$

- ① Déterminer une matrice de parité  $W$
- ② Trouver la forme d'évaluation du résidu
- ③ Ce résidu permet-il de détecter tous les défauts ?
- ④ Même question avec un défaut supplémentaire  $f_3(k)$  affectant  $y_4(k)$  :

$$\begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \\ y_3(k) \\ y_4(k) \\ y_5(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 \\ 1 & 2 & 1 \\ 2 & 0 & 2 \\ 1 & 0 & 2 \\ 2 & 2 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \\ x_3(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 1 & 2 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \\ f_3(k) \end{bmatrix}$$

→ même exercice en utilisant MATLAB

# Espace de parité statique - détection

- Robustesse aux perturbations

- Modèle :  $y(k) = Cx(k) + D_d d(k) + D_f f(k)$
- Résidu  $r(k) = WCx(k) + WD_d d(k) + WD_f f(k) = WD_d d(k) + WD_f f(k)$   
avec  $W$  t.q.  $WC = 0$
- Vérification a posteriori de la robustesse  
→ si  $WD_d = 0$  : insensibilité aux perturbations
- Comment prendre en compte la robustesse a priori ?

# Espace de parité statique - détection

- Robustesse aux perturbations

- Modèle :  $y(k) = Cx(k) + D_d d(k) + D_f f(k)$
- Résidu  $r(k) = WCx(k) + WD_d d(k) + WD_f f(k) = WD_d d(k) + WD_f f(k)$   
avec  $W$  t.q.  $WC = 0$
- Vérification a posteriori de la robustesse
  - si  $WD_d = 0$  : insensibilité aux perturbations
- Comment prendre en compte la robustesse a priori ?
  - ⇒ choisir  $W$  t.q.  $W \begin{bmatrix} C & D_d \end{bmatrix} = 0$   
si une telle matrice  $W$  existe...
    - condition d'existence :  $p > \text{rang}(\begin{bmatrix} C & D_d \end{bmatrix})$
    - condition d'existence simplifiée :  $p > (n + m_d)$  (si  $\begin{bmatrix} C & D_d \end{bmatrix}$  de rang plein)
      - si une telle matrice  $W$  n'existe pas
    - un résidu scalaire  $\bar{r}$  est calculé comme une combinaison linéaire des composantes de  $r$
    - ⇒  $\bar{r}$  doit être le plus sensible aux défauts et le moins sensible aux perturbations



# Espace de parité statique - détection

- Robustesse aux perturbations

- Modèle :  $y(k) = Cx(k) + D_d d(k) + D_f f(k)$
- Résidu  $r(k) = Wy(k) = WD_d d(k) + WD_f f(k)$  avec  $W$  t.q.  $WC = 0$
- Objectif

→ générer un résidu scalaire  $\bar{r}$  à partir des composantes de  $r$  :

$$\bar{r}(k) = v^T r(k) = v^T WD_d d(k) + v^T WD_f f(k) \text{ avec } W \text{ tq } WC = 0$$

$v \in \mathbb{R}^{p-n}$  appelé *sélecteur* de résidu

→  $v$  choisi t.q.  $\bar{r}$  le plus sensible à  $f$  et le moins sensible à  $d$

- Critère à minimiser

→  $v$  choisi de sorte à minimiser

$$J = \frac{\|v^T WD_d\|_2^2}{\|v^T WD_f\|_2^2} = \frac{v^T WD_d D_d^T W^T v}{v^T WD_f D_f^T W^T v}$$

- Sélecteur optimal vis-à-vis du critère  $J$

$$\bullet \quad v^* = \arg \min_v \frac{v^T WD_d D_d^T W^T v}{v^T WD_f D_f^T W^T v}$$

→ comment calculer  $v^*$  ? ⇒ théorème de Gantmacher

# Espace de parité statique - détection

- Robustesse aux perturbations

## Théorème de Gantmacher

[Theory of matrices, 1961]

Le vecteur  $v^* = \arg \min_v \frac{v^T M v}{v^T N v}$  est le vecteur propre associé à la plus petite valeur propre  $\lambda_{min}$  du faisceau  $(M, N)$  et  $\min_v \frac{v^T M v}{v^T N v} = \lambda_{min}$

- Rappel sur les faisceaux de matrices

- Le faisceau associé aux matrices carrées  $M \in \mathbb{R}^{n \times n}$  et  $N \in \mathbb{R}^{n \times n}$  est l'ensemble de matrices  $P(\alpha) = M + \alpha N = (M, N)$ ,  $\alpha \in \mathbb{R}$
- Valeurs propres de  $(M, N)$  :
  - $(M, N)$  a  $n$  valeurs propres
  - soit  $q$  le nombre de valeurs propres de  $N$ , alors  $(M, N)$  a  $q$  valeurs propres égales à  $+\infty$  et  $n - q$  valeurs propres finies
  - les  $n - q$  valeurs propres finies de  $(M, N)$  sont  $\lambda \in \mathbb{C} : \det(M - \lambda N) = 0$
- Vecteur propre  $V_i$  associé à la valeur propre  $\lambda_i$  :  $V_i \in \mathbb{C}^n : M V_i = \lambda_i N V_i$
- si  $M = M^T$  et  $N = N^T \Rightarrow \lambda \in \mathbb{R}$ ,  $V_i \in \mathbb{R}^n$

# Espace de parité statique - détection

- Robustesse aux perturbations

- Résidu le plus sensible à  $f$  et le moins sensible à  $d$  :

$$\rightarrow \bar{r}(k) = v^{*T} r(k) = v^T W D_d d(k) + v^T W D_f f(k) \text{ avec } W \text{ tq } W C = 0$$

$$\rightarrow v^* = \arg \min_v \frac{v^T W D_d D_d^T W^T v}{v^T W D_f D_f^T W^T v}$$

- Méthode pour trouver le sélecteur optimal

① Trouver  $W$  t.q.  $W C = 0$

② Déterminer les valeurs propres  $\lambda$  du faisceau  $(W D_d D_d^T W^T, W D_f D_f^T W^T)$

③ Déterminer le vecteur propre  $v^*$  associé à la plus petite valeur propre  $\lambda_{min}$

- La valeur optimale du critère est  $\lambda_{min}$  :

$$\rightarrow \min_v \frac{v^T W D_d D_d^T W^T v}{v^T W D_f D_f^T W^T v} = \lambda_{min}$$

# Espace de parité statique - détection

## • Exercice

$$\bullet \quad y(k) = \begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \\ y_3(k) \\ y_4(k) \\ y_5(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 \\ 1 & 2 & 1 \\ 2 & 0 & 2 \\ 1 & 0 & 2 \\ 2 & 2 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \\ x_3(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \\ 1 & 2 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 1 & 0 \\ 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} d_1(k) \\ d_2(k) \end{bmatrix}$$

→  $d_1(k)$  est un bruit affectant les mesures 1, 2 et 3

→  $d_2(k)$  est un bruit affectant les mesures 4 et 5

- ① Rappeler la forme de calcul du résidu  $r(k) = Wy(k)$  insensible à  $x(k)$
- ② Donner la forme d'évaluation de  $r(k)$  en fonction de  $d(k)$  et  $f(k)$ .
- ③  $r(k)$  est-il sensible à  $d(k)$ ? Est-il possible de trouver un résidu insensible à  $x(k)$  et  $d(k)$ ?
- ④ Déterminer  $\bar{r}(k)$  le plus sensible à  $f(k)$  et le moins sensible à  $d(k)$
- ⑤ Donner la forme d'évaluation de  $\bar{r}(k)$  en fonction de  $d(k)$  et  $f(k)$
- ⑥ Calculer la valeur du critère  $J$  pour  $r_1(k)$ ,  $r_2(k)$  et  $\bar{r}(k)$ . Conclure sur l'amélioration obtenue.

→ Vérifier les résultats avec MATLAB

# Espace de parité statique - détection

- Découplage par rapport à certains défauts
  - Modèle :  $y(k) = Cx(k) + D_f^+ f^+(k) + D_f^- f^-(k)$ 
    - le résidu doit être le plus sensible aux défauts  $f^+(k)$
    - le résidu doit être le moins sensible aux défauts  $f^-(k)$
  - Résidu obtenu en utilisant un sélecteur
    - $r_+(k) = v_+^{*T} r(k) = v_+^T W D_f^+ f^+(k) + v_+^T W D_f^- f^-(k)$  avec  $W$  t.q.  $WC = 0$
    - $v_+^* = \arg \min_{v_+} \frac{v_+^T W D_f^- (D_f^-)^T W^T v_+}{v_+^T W D_f^+ (D_f^+)^T W^T v_+}$
  - Méthode pour déterminer le sélecteur optimal
    - ① Trouver  $W$  t.q.  $WC = 0$
    - ② Déterminer les valeurs propres  $\lambda$  du faisceau  $(W D_f^- (D_f^-)^T W^T, W D_f^+ (D_f^+)^T W^T)$
    - ③ Déterminer le vecteur propres  $v_+^*$  associé à la plus petite valeur propre  $\lambda_{min}$
  - Intérêt
    - si un unique défaut  $f^+(k)$  est choisi, le résidu est le plus sensible à ce défaut
    - ⇒ l'utilisation d'un lot de ce type de générateurs de résidus constitue une première approche du problème de localisation

# Espace de parité statique - détection

## • Exercice (nouvelle matrice $C$ )

$$\bullet \quad y(k) = \begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \\ y_3(k) \\ y_4(k) \\ y_5(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 2 & 1 \\ 1 & 0 & 2 \\ 1 & 1 & 1 \\ 1 & 0 & 1 \\ 2 & 0 & 2 \end{bmatrix} x(k) + \begin{bmatrix} 1 & 2 \\ 1 & 2 \\ 0 & 0 \\ 2 & 5 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1^-(k) \\ f_2^-(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ 3 \\ 1 \\ 1 \end{bmatrix} f^+(k)$$

→ résidu doit être le plus sensible à  $f^+(k)$

→ résidu doit être le moins sensible à  $f_1^-(k)$  and  $f_2^-(k)$

- ① Trouver  $W$  et donner la forme de calcul du résidu  $r(k) = Wy(k)$  insensible à  $x(k)$
- ② Est-il possible de trouver un résidu  $r(k)$  insensible à  $x(k)$  et  $f^-(k)$ ?
- ③ Trouver le résidu  $r_+(k)$  le + sensible à  $f^+(k)$  et le - sensible à  $f^-(k)$   
→ pour obtenir une solution unique, fixer la seconde composante de  $v_+^*$  à 1
- ④ Donner la forme d'évaluation du résidu  $r_+(k)$  en fonction de  $f^+(k)$  et  $f^-(k)$
- ⑤ Calculer la valeur du critère  $J$  pour  $r_1(k)$ ,  $r_2(k)$  et  $r_+(k)$ . Conclure sur la qualité du résidu obtenu.

# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas sans perturbation

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$

- $x(k) \in \mathbb{R}^n$ ,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$ ,  $r(k) \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$ ,  $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times p}$  t.q.  $WC = 0$

- Problème d'isolation

- Après la détection du défaut (ici, un défaut est détecté quand  $r(k) \neq 0$ )

- connaissant  $r(k)$ , comment déterminer quel défaut s'est produit ?

- ⇒ quelle composante, parmi les  $m_f$  composantes de  $f(k)$ , n'est pas nulle ?

- Solution

- Les résidus  $r(k)$  se déplacent dans un espace de dimension  $p - \text{rang}(C)$

- la direction de  $r(k)$  est une signature d'un défaut donné

- Les colonnes de  $WD_f$  constituent les  $m_f$  directions vers lesquelles  $r(k)$  est orienté en présence d'un défaut

- pour isoler le défaut, la direction de  $r(k)$  est calculée et comparée aux colonnes de  $WD_f$

# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas sans perturbation

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$ ,  $x(k) \in \mathbb{R}^n$ ,  $f(k) = \begin{bmatrix} f_1(k) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k) \end{bmatrix} \in \mathbb{R}^{m_f}$ ,  $r(k) \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$
- $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times p}$  t.q.  $WC = 0$ ,  $W_{rf} = WD_f \in \mathbb{R}^{(p-n) \times m_f}$ ,  $W_{rf} = [W_{rf}^{[1]} \dots W_{rf}^{[m_f]}]$

- Méthode d'isolation dans le cas sans perturbation

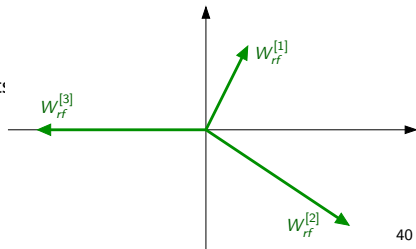
- analyse de l'orientation de  $r(k)$  par rapport aux directions données par  $WD_f$

⇒ étude de la colinéarité de  $r(k)$  et des  $m_f$  vecteurs  $W_{rf}^{[i]} \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$

if  $r(k)$  est colinéaire à  $W_{rf}^{[i]} \Rightarrow$  défaut  $f_i$  isolé

- Exemple :  $p - n = 2$  et  $m_f = 3$ 
  - objectif : isoler 1 défaut parmi 3
  - 3 directions associées aux défauts:

→  $W_{rf} = \begin{bmatrix} W_{rf}^{[1]} & W_{rf}^{[2]} & W_{rf}^{[3]} \end{bmatrix}$





# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas sans perturbation

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$ ,  $x(k) \in \mathbb{R}^n$ ,  $f(k) = \begin{bmatrix} f_1(k) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k) \end{bmatrix} \in \mathbb{R}^{m_f}$ ,  $r(k) \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$
- $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times p}$  t.q.  $WC = 0$ ,  $W_{rf} = WD_f \in \mathbb{R}^{(p-n) \times m_f}$ ,  $W_{rf} = [W_{rf}^{[1]} \dots W_{rf}^{[m_f]}]$

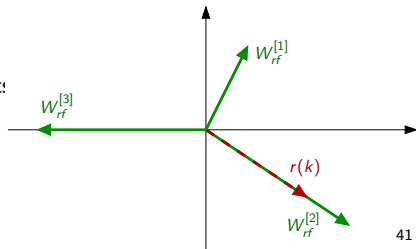
- Méthode d'isolation dans le cas sans perturbation

- analyse de l'orientation de  $r(k)$  par rapport aux directions données par  $WD_f$

⇒ étude de la colinéarité de  $r(k)$  et des  $m_f$  vecteurs  $W_{rf}^{[i]} \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$

if  $r(k)$  est colinéaire à  $W_{rf}^{[i]} \Rightarrow$  défaut  $f_i$  isolé

- Exemple :  $p - n = 2$  et  $m_f = 3$ 
  - objectif : isoler 1 défaut parmi 3
  - 3 directions associées aux défauts:
  - $W_{rf} = \begin{bmatrix} W_{rf}^{[1]} & W_{rf}^{[2]} & W_{rf}^{[3]} \end{bmatrix}$
  - ici  $r$  est colinéaire à  $W_{rf}^{[2]}$
  - ⇒ défaut  $f_2$  isolé



# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas sans perturbation

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_f f(k)$ ,  $x(k) \in \mathbb{R}^n$ ,  $f(k) = \begin{bmatrix} f_1(k) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k) \end{bmatrix} \in \mathbb{R}^{m_f}$ ,  $r(k) \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$
- $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times n}$  t.q.  $WC=0$ ,  $W = [W^{[1]} \ \dots \ W^{[m_f]}]$

- Méthode d'isolation dans le cas sans perturbation

- Cas particulier : détection de défauts capteurs

- $f(k) = \begin{bmatrix} f_1(k) \\ \vdots \\ f_p(k) \end{bmatrix} \in \mathbb{R}^p \Rightarrow 1 \text{ défaut par capteur}$

→  $D_f = I_p \Rightarrow W_{rf} = W$

⇒ les  $p$  colonnes de  $W$  définissent les  $p$  directions associées aux défauts

⇒ si  $r$  est colinéaire à  $W^{[i]} \Rightarrow$  défaut capteur sur la  $i^{\text{ème}}$  mesure

# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas avec perturbation

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_f f(k) + WD_d d(k)$

- $r(k) \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$ ,  $x(k) \in \mathbb{R}^n$ ,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$ ,  $d(k) \in \mathbb{R}^{m_d}$ ,  $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times n}$  t.q.  $WC=0$

- $W_{rf} = WD_f = [W_{rf}^{[1]} \dots W_{rf}^{[m_f]}] \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times m_f}$ ,  $W_{rd} = WD_d = [W_{rd}^{[1]} \dots W_{rd}^{[m_d]}] \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times m_d}$

- Méthode d'isolation dans le cas avec perturbation

- orientation de  $r(k)$  dépend

- des  $m_f$  directions des défauts données par les colonnes  $W_{rf}$

- des  $m_d$  directions des perturbations données par les colonnes de  $W_{rd}$

si  $r(k)$  est le plus colinéaire à  $W_{rf}^{[i]} \Rightarrow$  défaut  $f_i$  isolé

- Exemple :  $p - n = 2$ ,  $m_f = 3$ ,  $m_d = 2$

- objectif : isoler 1 défaut parmi 3

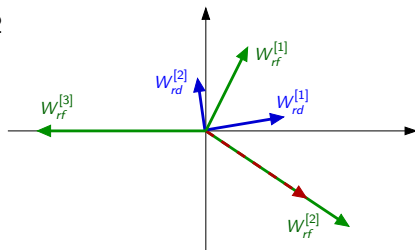
- 3 directions pour les défauts

- $W_{rf} = \begin{bmatrix} W_{rf}^{[1]} & W_{rf}^{[2]} & W_{rf}^{[3]} \end{bmatrix}$

- 3 directions pour les perturbations

- $W_{rd} = \begin{bmatrix} W_{rd}^{[1]} & W_{rd}^{[2]} \end{bmatrix}$

- ici  $r$  est le plus colinéaire à  $W_{rf}^{[2]}$



# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas avec perturbation

- $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_f f(k) + WD_d d(k)$

- $r(k) \in \mathbb{R}^{p-\text{rang}(C)}$ ,  $x(k) \in \mathbb{R}^n$ ,  $f(k) \in \mathbb{R}^{m_f}$ ,  $d(k) \in \mathbb{R}^{m_d}$ ,  $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times n}$  t.q.  $WC=0$

- $W_{rf} = WD_f = [W_{rf}^{[1]} \dots W_{rf}^{[m_f]}] \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times m_f}$ ,  $W_{rd} = WD_d = [W_{rd}^{[1]} \dots W_{rd}^{[m_d]}] \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times m_d}$

- Méthode d'isolation dans le cas avec perturbation

- orientation de  $r(k)$  dépend

- des  $m_f$  directions des défauts données par les colonnes  $W_{rf}$

- des  $m_d$  directions des perturbations données par les colonnes de  $W_{rd}$

si  $r(k)$  est le plus colinéaire à  $W_{rf}^{[i]} \Rightarrow$  défaut  $f_i$  isolé

- Exemple :  $p - n = 2$ ,  $m_f = 3$ ,  $m_d = 2$

- objectif : isoler 1 défaut parmi 3

- 3 directions pour les défauts

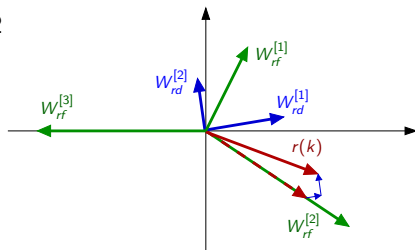
- $W_{rf} = \begin{bmatrix} W_{rf}^{[1]} & W_{rf}^{[2]} & W_{rf}^{[3]} \end{bmatrix}$

- 3 directions pour les perturbations

- $W_{rd} = \begin{bmatrix} W_{rd}^{[1]} & W_{rd}^{[2]} \end{bmatrix}$

- ici  $r$  est le plus colinéaire à  $W_{rf}^{[2]}$

- ⇒ défaut  $f_2$  isolé  $\Rightarrow$  comment évaluer la colinéarité avec MATLAB ?

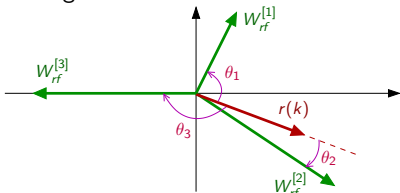


# Espace de parité statique - isolation

- Expression du résidu dans le cas avec perturbation

if  $r(k)$  est **le plus colinéaire** à  $W_{rf}^{[i]} \Rightarrow$  défaut  $f_i$  isolé

- Comment évaluer la colinéarité de deux vecteurs?
  - calcul de l'angle entre deux vecteurs



→ angle  $\theta_i$  obtenu à partir du produit scalaire  $r^T \cdot W_{rf}^{[i]} = \|r\| \cdot \|W_{rf}^{[i]}\| \cdot \cos(\theta_i)$

$$\bullet \theta_i = \arccos \frac{r^T W_{rf}^{[i]}}{\|r\| \cdot \|W_{rf}^{[i]}\|} \Rightarrow \theta_i = \arccos \frac{r^T W_{rf}^{[i]}}{\sqrt{r^T r} \sqrt{W_{rf}^{[i]T} W_{rf}^{[i]}}}$$

→ plus  $\theta_i$  est petit, plus  $r$  et  $W_{rf}^{[i]}$  sont colinéaires

→ défaut  $f_i$  isolé où  $i = \arg \min \theta_i$

→ exemple ci-dessus :  $\min \theta_i = \theta_2 \Rightarrow$  défaut  $f_2$  isolé

# Static parity space - isolation

## • Exercice

$$\bullet \quad y(k) = \begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \\ y_3(k) \\ y_4(k) \\ y_5(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 \\ 1 & 2 & 1 \\ 2 & 0 & 2 \\ 1 & 0 & 2 \\ 2 & 2 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \\ x_3(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 1 \\ 1 & 2 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 1 & 0 \\ 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} d_1(k) \\ d_2(k) \end{bmatrix}$$

→  $d_1(k)$  est un bruit affectant les mesures 1, 2 et 3

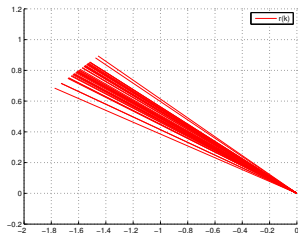
→  $d_2(k)$  est un bruit affectant les mesures 4 et 5

- ① Rappeler la forme de calcul du résidu  $r(k) = Wy(k)$  insensible à  $x(k)$ .
  - ② Donner la forme d'évaluation de  $r(k)$  en fonction de  $d(k)$  et  $f(k)$  et préciser les valeurs des matrices  $W_{rd} = WD_d$  et  $W_{rf} = WD_f$ .
  - ③ Un défaut se produit à l'instant  $k = 50$ ,  $r(60) = \begin{bmatrix} -2.09 \\ 1.44 \end{bmatrix}$ . Isoler le défaut en utilisant une approche graphique.
  - ④ Confirmer la conclusion en calculant les angles  $\theta_i$ .
- Vérifier les résultats en utilisant MATLAB

# Static parity space - isolation

- Exercice

- Prise en compte de l'évolution temporelle de  $r(k)$ 
  - un autre défaut conduit à la séquence de résidus  $r(k)$  ci-dessous

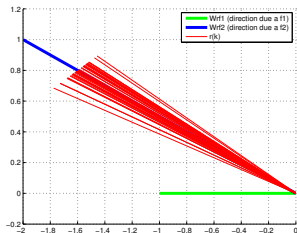


→ Quel défaut se produit ?

# Static parity space - isolation

## ● Exercice

- Prise en compte de l'évolution temporelle de  $r(k)$ 
  - un autre défaut conduit à la séquence de résidus  $r(k)$  ci-dessous



- Quel défaut se produit ?
- ⇒  $f_2$  isolé ( $r(k)$  orienté selon  $W_{rf}^{[2]}$ )



## Espace de parité statique - récapitulatif

- Modèle :  $y(k) = Cx(k) + D_d d(k) + D_f f(k)$  ,  $y \in \mathbb{R}^p, x \in \mathbb{R}^n, d \in \mathbb{R}^{m_d}, f \in \mathbb{R}^{m_f}$
  - Résidu :  $r(k) = Wy(k) = WCx(k) + WD_d d(k) + WD_f f(k)$
  - Insensibilité à l'état : trouver  $W$  t.q.  $WC = 0$  ( $W \in \mathbb{R}^{(p-\text{rang}(C)) \times n}$ )
  - Sensibilité aux défauts vérifiée a posteriori :  
colonne  $i$  de  $WD_f$  non nulle  $\Rightarrow$  défaut  $f_i$  détectable avec  $r(k)$
  - Robustesse parfaite aux perturbations : trouver  $W$  t.q.  $W [C \ D_d] = 0$
  - Résidu le plus sensible aux défauts et le moins sensible aux perturbations :  
 $\bar{r}(k) = v^T Wy(k)$  ( $v$  obtenue avec le théorème de Gantmacher)
  - Isolation :  $r$  le plus colinéaire à la colonne  $i$  de  $WD_f \Rightarrow f_i$  isolé
  - Limitations de l'approche de l'espace de parité statique
    - $\rightarrow$  limité à la détection/localisation des pannes capteurs uniquement
    - $\rightarrow$  que faire si  $W$  n'existe pas ? (pas de redondance directe entre les mesures)
- $\Rightarrow$  Une solution : utiliser la redondance temporelle entre commandes et mesures à différents instants  $\Rightarrow$  espace de parité dynamique

# Espace de parité dynamique - principe

- Modèle

- $\Sigma_k \begin{cases} x(k+1) = Ax(k) + Bu(k) + B_d d(k) + B_f f(k) \\ y(k) = Cx(k) + Du(k) + D_d d(k) + D_f f(k) \end{cases}$

→  $x \in \mathbb{R}^n, y \in \mathbb{R}^p, u \in \mathbb{R}^m, d \in \mathbb{R}^{m_d}, f \in \mathbb{R}^{m_f}$

- Idée

- utiliser la redondance temporelle liant commandes/mesures à  $\neq$  instants

→ mesures  $y(k)$  et commandes  $u(k)$  collectées sur une fenêtre temporelle

- Modèle sur la fenêtre temporelle  $[k-s, k]$

$$Y(k-s, k) = \Phi_U(s)U(k-s, k) + Q_o(s)x(k-s) + \Phi_D(s)D(k-s, k) + \Phi_F(s)F(k-s, k)$$

→  $s$  : taille de la fenêtre temporelle

→  $Y(k-s, k) = \begin{bmatrix} y(k-s) \\ y(k-s+1) \\ \vdots \\ y(k) \end{bmatrix}, U(k-s, k) = \begin{bmatrix} u(k-s) \\ u(k-s+1) \\ \vdots \\ u(k) \end{bmatrix}, D(k, s) = \dots$

→ *exercice : trouver les expressions de  $\Phi_U(s)$ ,  $Q_o(s)$ ,  $\Phi_D(s)$  et  $\Phi_F(s)$  (approche récursive pour déterminer  $y(k-s)$ , puis  $y(k-s+1)$ ...)*

# Espace de parité dynamique - principe

- Modèle

- $$\Sigma_k \begin{cases} x(k+1) = Ax(k) + Bu(k) + B_d d(k) + B_f f(k) \\ y(k) = Cx(k) + Du(k) + D_d d(k) + D_f f(k) \end{cases}$$

- Modèle sur la fenêtre temporelle  $[k-s, k]$

$$Y(k-s, k) = \Phi_U(s)U(k-s, k) + Q_0(s)x(k-s) + \Phi_D(s)D(k-s, k) + \Phi_F(s)F(k-s, k)$$

$$\underbrace{\begin{bmatrix} y(k-s) \\ y(k-s+1) \\ y(k-s+2) \\ \vdots \\ y(k) \end{bmatrix}}_{Y(k-s, k)} = \underbrace{\begin{bmatrix} C \\ CA \\ CA^2 \\ \vdots \\ CA^s \end{bmatrix}}_{Q_0(s)} x(k-s) + \underbrace{\begin{bmatrix} D & 0 & \dots & 0 & 0 \\ CB & D & \dots & 0 & 0 \\ CAB & CB & \dots & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & D & 0 \\ CA^{s-1}B & CA^{s-2}B & \dots & CB & D \end{bmatrix}}_{\Phi_U(s)} \underbrace{\begin{bmatrix} u(k-s) \\ u(k-s+1) \\ u(k-s+2) \\ \vdots \\ u(k) \end{bmatrix}}_{U(k-s, k)}$$

$$+ \underbrace{\begin{bmatrix} D_d & 0 & \dots & 0 & 0 \\ CB_d & D_d & \dots & 0 & 0 \\ CAB_d & CB_d & \dots & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & D_d & 0 \\ CA^{s-1}B_d & CA^{s-2}B_d & \dots & CB_d & D_d \end{bmatrix}}_{\Phi_D(s)} \underbrace{\begin{bmatrix} d(k-s) \\ d(k-s+1) \\ d(k-s+2) \\ \vdots \\ d(k) \end{bmatrix}}_{D(k-s, k)} + \underbrace{\begin{bmatrix} D_f & 0 & \dots & 0 & 0 \\ CB_f & D_f & \dots & 0 & 0 \\ CAB_f & CB_f & \dots & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & D_f & 0 \\ CA^{s-1}B_f & CA^{s-2}B_f & \dots & CB_f & D_f \end{bmatrix}}_{\Phi_F(s)} \underbrace{\begin{bmatrix} f(k-s) \\ f(k-s+1) \\ f(k-s+2) \\ \vdots \\ f(k) \end{bmatrix}}_{F(k-s, k)}$$

→ objectif : trouver  $r(k) = f(Y(k-s, k), U(k-s, k))$  insensible à  $x(k)$  51 / 76

# Espace de parité dynamique - principe

- Modèle sur la fenêtre temporelle  $[k - s, k]$

$$Y(k-s, k) = \Phi_U(s)U(k-s, k) + Q_o(s)x(k-s) + \Phi_D(s)D(k-s, k) + \Phi_F(s)F(k-s, k)$$

- Résidu obtenu par combinaison linéaire des commandes et mesures collectées

- $r(k) = W(Y(k-s, k) - \Phi_U(s)U(k-s, k))$  (forme de calcul)

- tire parti de la redondance temporelle entre  $u$  et  $y$  à différents instants
- ⇒ inter-redondance

## Remarque

- Des résidus scalaires  $\tilde{r}_j(k)$  peuvent être générés en utilisant une unique mesure  $y_j(k) \Rightarrow$  auto-redondance
- $\tilde{r}_j(k) = \tilde{W}_j \left( \tilde{Y}_j(k-s, k) - \tilde{\Phi}_U^j(s)U(k-s, k) \right)$
- $\tilde{Y}_j(k-s, k) = \tilde{\Phi}_U^j(s)U(k-s, k) + \tilde{Q}_o^j(s)x(k-s) + \tilde{\Phi}_D^j(s)D(k-s, k) + \tilde{\Phi}_F^j(s)F(k-s, k)$
- $\tilde{\Phi}_U^j(s), \tilde{Q}_o^j(s), \tilde{\Phi}_D^j(s), \tilde{\Phi}_F^j(s)$  obtenues en remplaçant  $C, D, D_d, D_f$  par leur  $j^{\text{ème}}$  ligne
- ⇒ permet d'aborder le problème de localisation

# Espace de parité dynamique - détection

- Modèle sur la fenêtre temporelle  $[k - s, k]$ 
    - $Y(k-s, k) = \Phi_U(s)U(k-s, k) + Q_o(s)x(k-s) + \Phi_D(s)D(k-s, k) + \Phi_F(s)F(k-s, k)$
  - Forme de calcul
    - $r(k) = W(Y(k-s, k) - \Phi_U(s)U(k-s, k))$
  - Forme d'évaluation
    - $r(k) = WQ_o(s)x(k-s) + W\Phi_D(s)D(k-s, k) + W\Phi_F(s)F(k-s, k)$
  - Insensibilité à l'état
    - $r(k)$  insensible à l'état si  $W$  t.q.  $WQ_o(s) = 0$
    - condition d'existence :  $W$  existe si  $p(s+1) > \text{rang}(Q_o(s))$
- $W \in \mathbb{R}^{(p(s+1) - \text{rang}(Q_o(s))) \times p(s+1)}$
- $W$  déterminée avec la même méthode que pour l'espace de parité statique

# Espace de parité dynamique - détection

- Forme d'évaluation

- $r(k) = WQ_o(s)x(k-s) + W\Phi_D(s)D(k-s,k) + W\Phi_F(s)F(k-s,k)$

→ with  $W$  s.t.  $WQ_o(s) = 0$

- Sensibilité aux défauts : vérifiée a posteriori

- effet des défauts évaluée avec la matrice  $W_{rF} = W\Phi_F(s)$
  - dans le cas sans défaut, le résidu s'écrit

→  $r(k) = \left[ W_{rF}^{[1]} \dots W_{rF}^{[m_f]} \mid W_{rF}^{[m_f+1]} \dots W_{rF}^{[2m_f]} \mid \dots \mid W_{rF}^{[sm_f+1]} \dots W_{rF}^{[(s+1)m_f]} \right] \begin{bmatrix} f_1(k-s) \\ \dots \\ f_{m_f}(k-s) \\ \hline f_1(k-s+1) \\ \dots \\ f_{m_f}(k-s+1) \\ \hline \dots \\ f_1(k) \\ \dots \\ f_{m_f}(k) \end{bmatrix}$

- si un défaut unique constant  $f_i(k)$  se produit, après  $s$  échantillons :

→  $r(k) = W_{rF}^{[i]} f_i(k-s) + W_{rF}^{[m_f+i]} f_i(k-s) + \dots + W_{rF}^{[sm_f+i]} f_i(k-s)$   
 $= (W_{rF}^{[i]} + W_{rF}^{[m_f+i]} + \dots + W_{rF}^{[sm_f+i]}) f_i(k-s)$

$f_i$  fortement détectable  $\Leftrightarrow \sum_{j=0}^s W_{rF}^{[jm_f+i]} \neq 0$

$f_i$  faiblement détectable  $\Leftrightarrow \exists q \leq s$  s.t.  $\sum_{j=s-q}^s W_{rF}^{[jm_f+i]} \neq 0$

# Espace de parité dynamique - détection

- Forme d'évaluation

- $r(k) = WQ_o(s)x(k-s) + W\Phi_D(s)D(k-s,k) + W\Phi_F(s)F(k-s,k)$

- avec  $W$  t.q.  $WQ_o(s) = 0$

- Robustesse aux perturbations : vérifiée a posteriori

- effet des perturbations évalué en utilisant  $W_{rD} = W\Phi_D(s)$

résidu insensible à  $d_i$  si toutes les colonnes  $W_{rD}^{[i]}, W_{rD}^{[m_d+i]}, \dots, W_{rD}^{[sm_d+i]}$  sont nulles

- Robustesse parfaite aux perturbations : contrainte imposée a priori

- choisir  $W$  t.a.  $W\Phi_D(s) = 0 \Rightarrow$  choisir  $W$  t.q.  $W \begin{bmatrix} Q_o(s) & \Phi_D(s) \end{bmatrix} = 0$

- une telle matrice  $W$  existe si  $p(s+1) > \text{rang} \left( \begin{bmatrix} Q_o(s) & \Phi_D(s) \end{bmatrix} \right)$

- condition rarement satisfaite

- ⇒ recherche du résidu le plus sensible aux défauts et le moins sensible aux perturbations

# Espace de parité dynamique - détection

## • Forme d'évaluation

$$r(k) = WQ_o(s)x(k-s) + W\Phi_D(s)D(k-s,k) + W\Phi_F(s)F(k-s,k)$$

→ avec  $W$  t.q.  $WQ_o(s) = 0$

## • Résidu le plus sensible aux défauts et le moins sensible aux perturbations

- résidu scalaire obtenu par combinaison linéaire des composantes de  $r(k)$

$$\rightarrow \bar{r}(k) = v^T r(k) = v^T W\Phi_D(s)D(k-s,k) + v^T W\Phi_F(s)F(k-s,k)$$

- choix du sélecteur optimal

$$\rightarrow v^* = \arg \min_v \frac{\|v^T W\Phi_D(s)\|_2^2}{\|v^T W\Phi_F(s)\|_2^2} = \arg \min_v \frac{v^T W\Phi_D(s)\Phi_D^T(s)W^T v}{v^T W\Phi_F(s)\Phi_F^T(s)W^T v}$$

→ method to determine  $v^*$

- 1 Déterminer  $W$  t.q.  $WQ_o(s) = 0$
- 2 Calculer les valeurs propres  $\lambda$  du faisceau  $(W\Phi_D(s)\Phi_D^T(s)W^T, W\Phi_F(s)\Phi_F^T(s)W^T)$
- 3 Calculer le vecteur propre  $v^*$  associé à la plus petite valeur propre  $\lambda_{min}$



# Espace de parité dynamique - isolation

- Localisation de défauts dans le cas sans perturbation

- espace de parité statique (rappel)

→ forme d'évaluation du résidu :  $r(k) = WD_f f(k)$

→ faute unique  $f_i(k) \Rightarrow r(k)$  orienté selon la  $i^{\text{th}}$  colonne de  $WD_f$

→  $f_i(k)$  varie  $\Rightarrow$  amplitude de  $r(k)$  change mais pas sa direction

- espace de parité dynamique

→ forme d'évaluation du résidu :

$$r(k) = W\Phi_F(s)F(k-s, k) = W_{rF}F(k-s, k)$$

→  $r(k) = \left[ W_{rF}^{[1]} \dots W_{rF}^{[m_f]} \mid W_{rF}^{[m_f+1]} \dots W_{rF}^{[2m_f]} \mid \dots \mid W_{rF}^{[sm_f+1]} \dots W_{rF}^{[(s+1)m_f]} \right]$

$$\begin{bmatrix} f_1(k-s) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k-s) \\ \hline f_1(k-s+1) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k-s+1) \\ \hline \vdots \\ \vdots \\ f_1(k) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k) \end{bmatrix}$$

→  $f_i(k)$  varie  $\Rightarrow$  amplitude et orientation de  $r(k)$  varient  
(selon les directions  $W_{rF}^{[i]}, W_{rF}^{[i+m_f]}, \dots, W_{rF}^{[i+sm_f]}$ )

# Espace de parité dynamique - isolation

- Localisation de défauts dans le cas sans perturbation

- Forme d'évaluation du résidu :

$$r(k) = W\Phi_F(s)F(k-s, k) = W_{rF}F(k-s, k)$$

$$\rightarrow r(k) = \left[ W_{rF}^{[1]} \dots W_{rF}^{[m_f]} \mid W_{rF}^{[m_f+1]} \dots W_{rF}^{[2m_f]} \mid \dots \mid W_{rF}^{[sm_f+1]} \dots W_{rF}^{[(s+1)m_f]} \right] \begin{bmatrix} f_1(k-s) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k-s) \\ \hline f_1(k-s+1) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k-s+1) \\ \hline \vdots \\ f_1(k) \\ \vdots \\ f_{m_f}(k) \end{bmatrix}$$

- $f_i(k)$  varie  $\Rightarrow$  amplitude et orientation de  $r(k)$  varient

$$\rightarrow r(k) = W_{rF}^{[i]} f_i(k-s) + W_{rF}^{[i+m_f]} f_i(k-s+1) + \dots + W_{rF}^{[i+sm_f]} f_i(k)$$

- si  $f_i(k)$  constant,  $s$  échantillons après apparition du défaut :

$$\begin{aligned} \rightarrow r(k) &= W_{rF}^{[i]} f_i(k-s) + W_{rF}^{[i+m_f]} f_i(k-s) + \dots + W_{rF}^{[i+sm_f]} f_i(k-s) \\ &= (W_{rF}^{[i]} + W_{rF}^{[i+m_f]} + \dots + W_{rF}^{[i+sm_f]}) f_i(k-s) \end{aligned}$$

- sous hyp. de défaut constant,  $s$  échantillons après apparition du défaut

$$\text{si } r(k) \text{ colinéaire à } W_{rF}^{[i]} + W_{rF}^{[i+m_f]} + \dots + W_{rF}^{[i+sm_f]} \Rightarrow \text{défaut } f_i \text{ isolé}$$

## Espace de parité dynamique - taille de la fenêtre

- Forme d'évaluation sur la fenêtre temporelle  $[k - s, k]$

- $r(k) = WQ_o(s)x(k-s) + W\Phi_D(s)D(k-s,k) + W\Phi_F(s)F(k-s,k)$

- Taille de la fenêtre dépend du cahier des charges

- insensibilité à l'état

- $W$  t.q.  $WQ_o(s) = 0$  existe si  $p(s+1) > \text{rang}(Q_o(s))$

→ choix itératif de  $s$  ( $s$  augmenté jusqu'à satisfaire cette condition  $\Rightarrow s_{min}$ )

- insensibilité aux perturbations

- $W$  t.q.  $W [Q_o(s) \quad \Phi_D(s)] = 0$  existe si  $p(s+1) > \text{rang}([Q_o(s) \quad \Phi_D(s)])$

→ choix itératif de  $s$

- résidu le plus sensible aux défauts et le moins sensible aux perturbations

- $\bar{r}(k) = v^T r(k)$  avec  $v$  minimisant  $J(s, v) = \frac{\|v^T W\Phi_D(s)\|_2^2}{\|v^T W\Phi_F(s)\|_2^2}$

→ critère  $J(s, v)$  décroît quand  $s$  augmente

→ augmenter  $s$  jusqu'à satisfaire la condition de robustesse

# Espace de parité dynamique - Exercice

$$\begin{bmatrix} x_1(k+1) \\ x_2(k+1) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0.8 & 0.2 \\ 0 & 0.9 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0.1 \end{bmatrix} u(k) + \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} d_1(k) \\ d_2(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0.1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \\ f_3(k) \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} y_1(k) \\ y_2(k) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(k) \\ x_2(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} d_1(k) \\ d_2(k) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_1(k) \\ f_2(k) \\ f_3(k) \end{bmatrix}$$

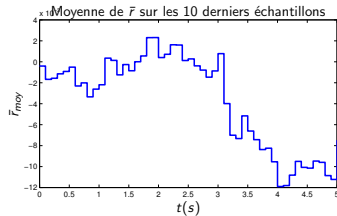
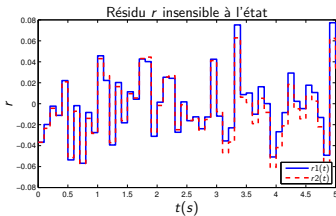
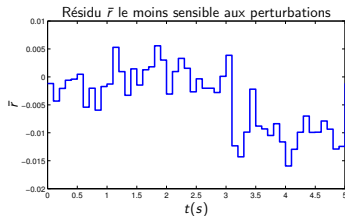
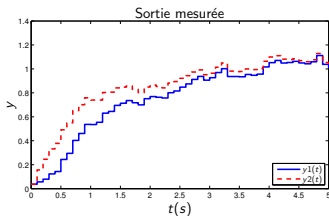
→  $f_1(k)$  défaut actionneur,  $f_2(k)$  et  $f_3(k)$  défauts capteurs

→  $d_1(k)$  perturbation sur l'état,  $d_2(k)$  bruit de mesure

- 1 Est-il possible d'appliquer la méthode de l'espace de parité statique ?
  - 2 Donner la taille minimale de fenêtre  $s_{min}$  t.q. un résidu insensible à  $x$  existe
  - 3 Trouver  $W$  et donner la forme de calcul du résidu en fonction des commandes et mesures collectées.
  - 4 Donner la forme d'évaluation dépendant des défauts et perturbations. Indiquer les directions des défauts capteurs et actionneurs.
  - 5 3 instants après un défaut unique,  $r(k) = \begin{bmatrix} 0.02 \\ -0.2 \end{bmatrix}$ . Quel défaut s'est produit ?
  - 6 Donner l'expression du résidu  $\bar{r}(k)$  le moins sensible aux perturbations (pour  $s = s_{min}$ ) et comparer son efficacité à celle de  $r_1(k)$  et  $r_2(k)$
- ⇒ Vérifier les résultats en utilisant MATLAB

# Espace de parité dynamique - Exercice

- Simulation en présence de bruits blancs et d'un défaut constant  $f_1$



# Plan du cours

- ① Vue d'ensemble des méthodes de détection et localisation de défauts
  - Tâches de diagnostic (définitions)
  - Approches basées sur la surveillance de signaux
  - Redondance matérielle
  - Redondance analytique
  
- ② Méthode de l'espace de parité
  - Rappel sur les systèmes échantillonnés
  - Espace de parité statique
  - Espace de parité dynamique
  
- ③ Cas d'étude : DLD pour un quadricoptère
  - Modélisation
  - Synthèse de la loi de commande

# Modélisation

- Rappel sur le formalisme de Newton-Euler :
  - dans un repère inertiel  $\mathcal{I}$

$$m \cdot \left. \frac{d\vec{v}}{dt} \right|_{\mathcal{I}} = \sum_i \vec{F}_i^{\mathcal{I}}$$

$$\left. \frac{d\vec{\sigma}}{dt} \right|_{\mathcal{I}} = \left. \frac{d(I\vec{\Omega})}{dt} \right|_{\mathcal{I}} = \sum_i \vec{M}_i^{\mathcal{I}}$$

- dans un repère non inertiel  $\mathcal{B}$

$$m \cdot \left. \frac{d\vec{v}}{dt} \right|_{\mathcal{B}} + \vec{\Omega} \wedge m\vec{v} = \sum_i \vec{F}_i^{\mathcal{B}}$$

$$\left. \frac{d\vec{\sigma}}{dt} \right|_{\mathcal{I}} = \left. \frac{d(I\vec{\Omega})}{dt} \right|_{\mathcal{B}} + \vec{\Omega} \wedge I\vec{\Omega} = \sum_i \vec{M}_i^{\mathcal{B}}$$



$m$  - masse

$\vec{\sigma}$  - moment angulaire

$I$  - matrice d'inertie

$\vec{\Omega}$  - vitesse angulaire de  $\mathcal{B}$   
par rapport à  $\mathcal{I}$

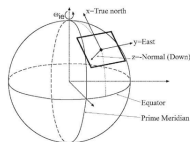
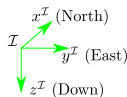
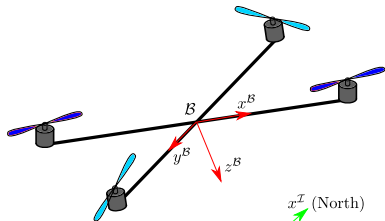
# Repères utilisés

- repère inertiel (Terre, NED – North East Down) :

$$(\mathcal{I}, x^{\mathcal{I}}, y^{\mathcal{I}}, z^{\mathcal{I}})$$

- repère non inertiel (body, drone) :

$$(\mathcal{B}, x^{\mathcal{B}}, y^{\mathcal{B}}, z^{\mathcal{B}})$$



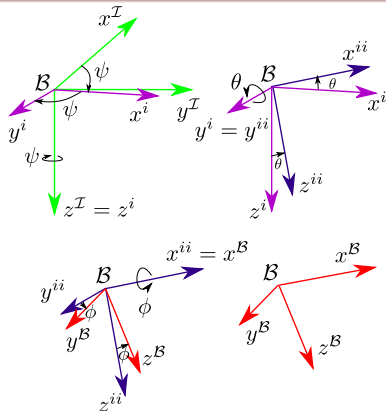


# Angles d'Euler

$$R_z(\psi) = \begin{bmatrix} \cos(\psi) & -\sin(\psi) & 0 \\ \sin(\psi) & \cos(\psi) & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$R_y(\theta) = \begin{bmatrix} \cos(\theta) & 0 & \sin(\theta) \\ 0 & 1 & 0 \\ -\sin(\theta) & 0 & \cos(\theta) \end{bmatrix}$$

$$R_x(\phi) = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos(\phi) & -\sin(\phi) \\ 0 & \sin(\phi) & \cos(\phi) \end{bmatrix}$$



- Passage d'un vecteur du repère body vers le repère inertiel :

$$X^I = R_z(\psi)R_y(\theta)R_x(\phi)X^B \quad (1)$$

- Orthogonalité :  $R_a(\eta)^{-1} = R_a(-\eta) = R_a(\eta)^T, \forall a \in \{x, y, z\}$

# Propriétés de la matrice de rotation

- Matrice de rotation du repère body vers le repère inertiel

$$R_{\mathcal{B}}^{\mathcal{I}} = R_z(\psi)R_y(\theta)R_x(\phi) \quad (2)$$

et  $X^{\mathcal{I}} = R_{\mathcal{B}}^{\mathcal{I}}X^{\mathcal{B}}$ .

- Transformation inverse :

$$X^{\mathcal{B}} = R_x(-\phi)R_y(-\theta)R_z(-\psi)X^{\mathcal{I}} \quad (3)$$

et

$$R_{\mathcal{I}}^{\mathcal{B}} = R_x(-\phi)R_y(-\theta)R_z(-\psi) = (R_{\mathcal{B}}^{\mathcal{I}})^{-1} \quad (4)$$

- Alors :  $(R_{\mathcal{B}}^{\mathcal{I}})^{-1} = (R_{\mathcal{B}}^{\mathcal{I}})^T$  et  $(R_{\mathcal{I}}^{\mathcal{B}})^{-1} = (R_{\mathcal{I}}^{\mathcal{B}})^T$

$$R_{\mathcal{B}}^{\mathcal{I}} = \begin{bmatrix} c\psi c\theta & -s\psi c\phi + c\psi s\theta s\phi & s\psi s\phi + c\psi s\theta c\phi \\ s\psi c\theta & c\psi c\phi + s\psi s\theta s\phi & -c\psi s\phi + s\psi s\theta c\phi \\ -s\theta & c\theta s\phi & c\theta c\phi \end{bmatrix} \quad (5)$$

# PFD en translation (repère inertiel)

- Forces principales agissant sur le drone

- Gravité  $\vec{G}^{\mathcal{I}} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ mg \end{bmatrix}$

- Poussée des moteurs  $\vec{F}_i^{\mathcal{B}} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ -k\omega_i^2 \end{bmatrix}$ ,  $\forall i \in 1, \dots, 4$  ( $\omega_i$  = vitesse de rotation du moteur  $i$ )

- Forces aérodynamiques négligées (faibles dans le cas des multicoptères)

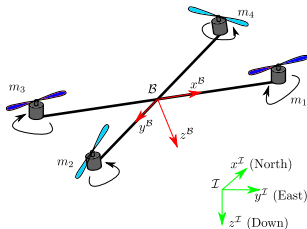
- On obtient

$$m\vec{a}^{\mathcal{I}} = \vec{G}^{\mathcal{I}} + R_B^{\mathcal{I}} \sum_{i=1}^4 \vec{F}_i^{\mathcal{B}} \quad (6)$$

# PFD en rotation (repère body)

- Moments agissant sur le drone

$$\vec{M}^B = \begin{bmatrix} I k (\omega_4^2 - \omega_2^2) \\ I k (\omega_1^2 - \omega_3^2) \\ d (\omega_2^2 + \omega_4^2 - \omega_1^2 - \omega_3^2) \end{bmatrix}$$



- On obtient

$$I \frac{d\vec{\Omega}}{dt} = -\vec{\Omega} \wedge I \vec{\Omega} + \vec{M}^B \quad (7)$$

- Dans le repère drone

$$I = \begin{bmatrix} I_{xx} & 0 & 0 \\ 0 & I_{yy} & 0 \\ 0 & 0 & I_{zz} \end{bmatrix} \quad (8)$$

# Linéarisation du comportement dynamique de l'engin

- Définition du centre de gravité comme  $r$ .
- Le quadricoptère est linéarisé autour d'un mode de vol stationnaire  
 $\phi = 0, \theta = 0, \psi = \psi_0, x, y, z = \text{const.}, \dot{x}, \dot{y}, \dot{z} = 0, \dot{\phi} = \dot{\theta} = \dot{\psi} = 0$ .
- En mode de vol stationnaire et en considérant quatre moteurs identiques

$$\omega_0 = \sqrt{\frac{mg}{4k}}$$

- Introduisons les petites variations suivantes

$$\Delta\phi, \Delta\theta, \Delta\omega$$

# Linéarisation du comportement dynamique de l'engin

- D'après le PFD en translation appliqué dans le repère inertiel  $\mathcal{I}$

$$m \begin{bmatrix} \ddot{x} \\ \ddot{y} \\ \ddot{z} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ mg \end{bmatrix} + R_B^{\mathcal{I}} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ -4k\omega^2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ mg \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} s\psi s\phi + c\psi s\theta c\phi \\ s\psi s\theta c\phi - c\psi s\phi \\ c\theta c\phi \end{bmatrix} 4k\omega^2$$

- En considérant un vol stationnaire aux petites perturbations, les équations précédentes deviennent

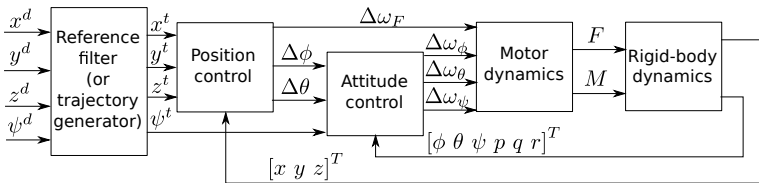
$$m \begin{bmatrix} \ddot{x} \\ \ddot{y} \\ \ddot{z} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ mg \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} s\psi \Delta\phi + c\psi \Delta\theta \\ s\psi \Delta\theta - c\psi \Delta\phi \\ 1 \end{bmatrix} 4k(\omega_0 + \Delta\omega_F)^2 \quad (9)$$

- Après simplification des termes en  $\mathcal{O}(\Delta^2)$

$$\begin{cases} \ddot{x} = -\frac{1}{m} (s\psi \Delta\phi + c\psi \Delta\theta) 4k\omega_0^2 = -g (s\psi \Delta\phi + c\psi \Delta\theta) \\ \ddot{y} = -\frac{1}{m} (s\psi \Delta\theta - c\psi \Delta\phi) 4k\omega_0^2 = -g (s\psi \Delta\theta - c\psi \Delta\phi) \\ \ddot{z} = \frac{1}{m} (mg - 4k(\omega_0^2 + 2\omega_0 \Delta\omega_F)) = -\frac{8k\omega_0}{m} \Delta\omega_F \end{cases} \quad (10)$$

# Asservissement en position

- Schéma de commande proposé<sup>1</sup>



- Dans le schéma précédent

- $x^d$ ,  $y^d$ ,  $z^d$ , et  $\psi^d$  sont les consignes de position et d'angle de lacet
- $x^t(t)$ ,  $y^t(t)$ ,  $z^t(t)$ , et  $\psi^t(t)$  sont les trajectoire que doit suivre le quadricoptère.

1. Schéma partiellement inspiré de Manish Kumar, *Quadcopter dynamic modeling and control*, transparents présentés à l'IMA, 2017.

# Asservissement en position

- Le bloc *position control* calcule d'abord  $\Delta\ddot{x}$ ,  $\Delta\ddot{y}$ ,  $\Delta\ddot{z}$  :

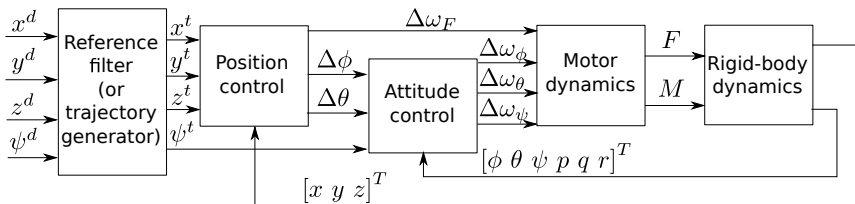
$$\begin{cases} \Delta\ddot{x} = \ddot{x}^t + H_{pid}^{\ddot{x}}(x^t - x) \\ \Delta\ddot{y} = \ddot{y}^t + H_{pid}^{\ddot{y}}(y^t - y) \\ \Delta\ddot{z} = \ddot{z}^t + H_{pid}^{\ddot{z}}(z^t - z) \end{cases} \quad (11)$$

- Ensuite, en utilisant (10)

$$\begin{cases} \Delta\phi = -\frac{1}{g} (s\psi\Delta\ddot{x} - c\psi\Delta\ddot{y}) \\ \Delta\theta = -\frac{1}{g} (c\psi\Delta\ddot{x} + s\psi\Delta\ddot{y}) \\ \Delta\omega_F = -\frac{m}{8k\omega_0} \Delta\ddot{z} \end{cases} \quad (12)$$



# Asservissement en attitude



- Le bloc *attitude control* calcule  $\Delta\omega_\phi$ ,  $\Delta\omega_\theta$ ,  $\Delta\omega_\psi$  avec

$$\begin{cases} \Delta\omega_\phi = H_{pid}^\phi(\Delta\phi - \phi) \\ \Delta\omega_\theta = H_{pid}^\theta(\Delta\theta - \theta) \end{cases} \quad (13)$$

et

$$\Delta\omega_\psi = H_{pid}^\psi(\psi^t - \psi) \quad (14)$$

# Comportement dynamique des moteurs

- Découplage des entrées de commande

$$\begin{bmatrix} \Delta\omega_F \\ \Delta\omega_\phi \\ \Delta\omega_\theta \\ \Delta\omega_\psi \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1/4 & 1/4 & 1/4 & 1/4 \\ 0 & -2kl\omega_0 & 0 & 2kl\omega_0 \\ 2kl\omega_0 & 0 & -2kl\omega_0 & 0 \\ -2d\omega_0 & 2d\omega_0 & -2d\omega_0 & 2d\omega_0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \Delta\omega_1 \\ \Delta\omega_2 \\ \Delta\omega_3 \\ \Delta\omega_4 \end{bmatrix} \quad (15)$$

$$\Leftrightarrow \begin{bmatrix} \Delta\omega_1 \\ \Delta\omega_2 \\ \Delta\omega_3 \\ \Delta\omega_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & \frac{1}{4kl\omega_0} & -\frac{1}{8d\omega_0} \\ 1 & -\frac{1}{4kl\omega_0} & 0 & \frac{1}{8d\omega_0} \\ 1 & 0 & -\frac{1}{4kl\omega_0} & -\frac{1}{8d\omega_0} \\ 1 & \frac{1}{4kl\omega_0} & 0 & \frac{1}{8d\omega_0} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \Delta\omega_F \\ \Delta\omega_\phi \\ \Delta\omega_\theta \\ \Delta\omega_\psi \end{bmatrix} \quad (16)$$

- Les forces de poussées sont calculées en utilisant :  $k(\omega_0 + \Delta\omega_i)^2$
- Les moments sont calculés en utilisant :  $d(\omega_0 + \Delta\omega_i)^2$

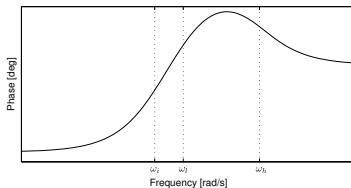
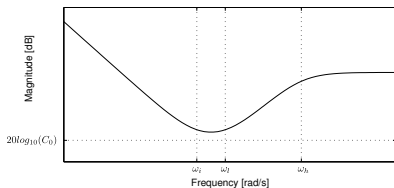
# Synthèse d'une loi de commande PID

- Fonction de transfert d'une loi de commande PID

$$H_{pid}(s) = C_0 C_i(s) C_d(s) \quad (17)$$

avec

$$C_i(s) = \frac{1 + s/\omega_i}{s/\omega_i} \text{ and } C_d(s) = \frac{1 + s/\omega_l}{1 + s/\omega_h} \quad (18)$$



- Entrées

- $G(s)$  - modèle linéaire du procédé
- $\omega_u$  - pulsation au gain unité de la boucle ouverte (rad/s)
- $M_\phi$  - phase de marge désirée (rad)

# Synthèse d'une loi de commande PID

- Calculs

①  $\omega_i = \omega_u / 10$

②  $\rho_u = |C_i(j\omega_u)| \cdot |G(j\omega_u)|$ ,  $\phi_u = \arg(C_i(j\omega_u)) + \arg(G(j\omega_u))$

③  $\varphi_m = M_\phi - \pi - \phi_u$

④  $a = \frac{1 + \sin(\varphi_m)}{1 - \sin(\varphi_m)}$ ,  $w_l = \frac{w_u}{\sqrt{a}}$ ,  $w_h = w_u \sqrt{a}$

⑤  $C_0 = \frac{1}{\sqrt{a} \rho_u}$

- Modèles linéaires monovariables pour la synthèse du PID

$$H_\phi(s) = \frac{1}{I_{xx} s^2}$$

$$H_\theta(s) = \frac{1}{I_{yy} s^2}$$

$$H_\psi(s) = \frac{1}{I_{zz} s^2}$$

$$H_x(s) = \frac{1}{s^2}$$

$$H_y(s) = \frac{1}{s^2}$$

$$H_z(s) = \frac{1}{s^2}$$