

ASSERVISSEMENTS LINAIRES

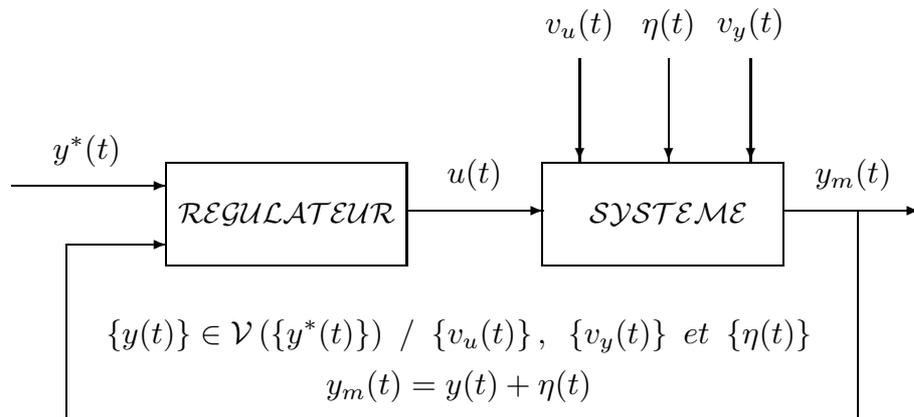
UNE APPROCHE POLYNOMIALE

Mohammed M'SAAD

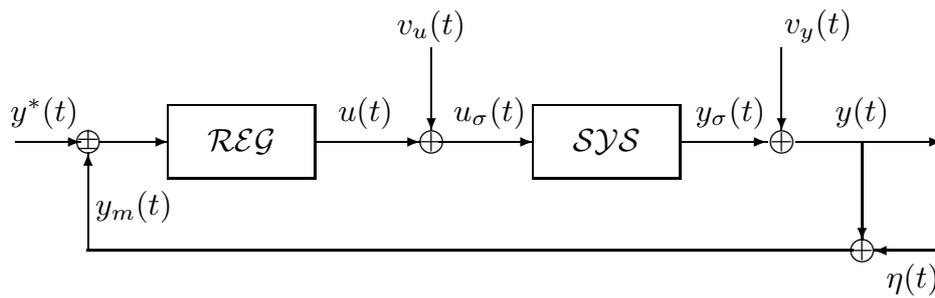
ENSICAEN, 6 Boulevard Maréchal Juin, 14050 Caen Cedex, France

AU MENU

- ♠ Motivations
- ♠ Admissibilité physique
- ♠ Stabilité nominale
- ♠ Performances nominales
- ♠ Stabilité robuste
- ♠ Conclusion

MOTIVATIONS**UNE ANALYSE PRAGMATIQUE****STABILISATION****INSENSIBILITE AUX BRUITS DE MESURE****REJET DES PERTURBATIONS****POURSUITE ADMISSIBLE****ROBUSTESSE**

ADMISSIBILITE PHYSIQUE



$$\text{SYS} \Leftrightarrow \mathcal{G}(s) \text{ et } \text{REG} \Leftrightarrow \mathcal{R}(s) \text{ et } \mathcal{E}(s) \triangleq \mathcal{L}\{\eta(t)\}$$

↓

$$(I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))Y(s) = \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s)(Y^*(s) - \mathcal{E}(s)) + \mathcal{G}(s)V_u(s) + V_y(s)$$

$$(I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))U(s) = \mathcal{R}(s)(Y^*(s) - V_y(s) - \mathcal{E}(s)) - \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s)V_u(s)$$

CRITERE D'ADMISSIBILITE PHYSIQUE

Le système à rétroaction considéré est physiquement admissible si et seulement si la propriété suivante est vraie

$$\lim_{s \rightarrow \infty} I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s) \text{ (resp. } I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s)) \text{ est inversible}$$

↓

$$\mathcal{G}(s) = \left(\begin{array}{c|c} F_g & G_g \\ \hline H_g & E_g \end{array} \right) \text{ et } \mathcal{R}(s) = \left(\begin{array}{c|c} F_r & G_r \\ \hline H_r & E_r \end{array} \right)$$

↓

SAS est physiquement admissible

$$\text{ssi } I_m + E_g E_r \text{ (resp. } I_p + E_r E_g) \text{ est inversible}$$

PERFORMANCES NOMINALES

Supposons que la condition d'admissibilité physique est satisfaite, alors les équations du système asservi standard peuvent se mettre sous la forme

$$Y(s) = (I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1} \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s) (Y^*(s) - \mathcal{E}(s)) \\ + (I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1} \mathcal{G}(s)V_u(s) + (I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1} V_y(s)$$

$$U(s) = (I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))^{-1} \mathcal{R}(s) (Y^*(s) - V_y(s) - \mathcal{E}(s)) \\ - (I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))^{-1} \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s)V_u(s)$$

↑

$$I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s) \text{ est inversible} \iff I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s) \text{ est inversible}$$

PATRIMOINE D'UN ASSERVISSEMENT

- Les fonctions de transfert en boucle ouverte en entrée et sortie

$$\mathcal{G}_{oe}(s) = \mathcal{R}(s) \mathcal{G}(s) \text{ et } \mathcal{G}_{os}(s) = \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s)$$

- Les fonctions de différence de retour en entrée et en sortie

$$\mathcal{D}_{re}(s) = I_m + \mathcal{G}_{oe}(s) \text{ et } \mathcal{D}_{rs}(s) = I_p + \mathcal{G}_{os}(s)$$

- Les fonctions de sensibilité en entrée et en sortie

$$\mathcal{S}_e(s) = (I_m + \mathcal{G}_{oe}(s))^{-1} \text{ et } \mathcal{S}_s(s) = (I_p + \mathcal{G}_{os}(s))^{-1}$$

- Les fonctions de sensibilité complémentaire en entrée et en sortie

$$\mathcal{T}_e(s) = (I_m + \mathcal{G}_{oe}(s))^{-1} \mathcal{G}_{oe}(s) \text{ et } \mathcal{T}_s(s) = (I_p + \mathcal{G}_{os}(s))^{-1} \mathcal{G}_{os}(s)$$

FONCTIONS DE SENSIBILITE USUELLES

$$\mathcal{S}_s(s) = (I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1}$$

$$\mathcal{T}_s(s) = (I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1} \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s) = \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s) (I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1}$$

↓

$$\mathcal{S}_s(s) + \mathcal{T}_s(s) = I_p \text{ pour tout } s \in \mathbb{C}$$

$$\lim_{s \rightarrow \infty} \mathcal{S}_s(s) = I_p \text{ et } \lim_{s \rightarrow \infty} \mathcal{T}_s(s) = 0_p$$

$$\mathcal{S}\mathcal{G}_s(s) \triangleq \mathcal{S}_s(s)\mathcal{G}(s) = \mathcal{G}(s)\mathcal{S}_e(s) \triangleq \mathcal{G}\mathcal{S}_e(s)$$

$$\mathcal{S}_e(s) = (I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))^{-1}$$

$$\mathcal{T}_e(s) = (I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))^{-1} \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s) = \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s) (I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))^{-1}$$

↓

$$\mathcal{S}_e(s) + \mathcal{T}_e(s) = I_m \text{ pour tout } s \in \mathbb{C}$$

$$\lim_{s \rightarrow \infty} \mathcal{S}_e(s) = I_m \text{ et } \lim_{s \rightarrow \infty} \mathcal{T}_e(s) = 0_m$$

$$\mathcal{S}\mathcal{R}_e(s) \triangleq \mathcal{S}_e(s)\mathcal{R}(s) = \mathcal{R}(s)\mathcal{S}_s(s) \triangleq \mathcal{R}\mathcal{S}_s(s)$$

FONCTION DE TRANSFERT

$$Y_{sas}(s) = \mathcal{G}_{sas}(s)U_{sas}(s)$$

↓

$$\mathcal{G}_{sas}(s) = [\mathcal{G}_{ij}(s)] \quad \text{avec } i \in [s, e] \text{ et } j \in [r, pe, ps, b]$$

↑

$$\mathcal{G}_{sas}(s) = \begin{bmatrix} \mathcal{G}_{sr}(s) & \mathcal{G}_{spe}(s) & \mathcal{G}_{sps}(s) & \mathcal{G}_{sb}(s) \\ \mathcal{G}_{er}(s) & \mathcal{G}_{epe}(s) & \mathcal{G}_{eps}(s) & \mathcal{G}_{sb}(s) \end{bmatrix}$$

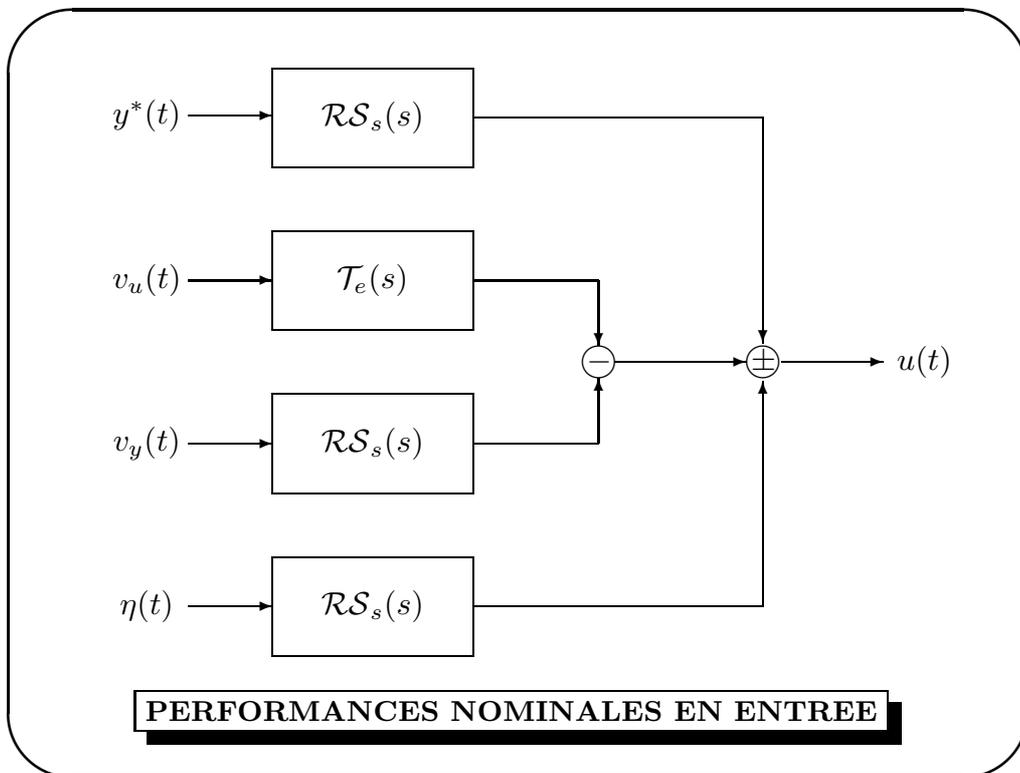
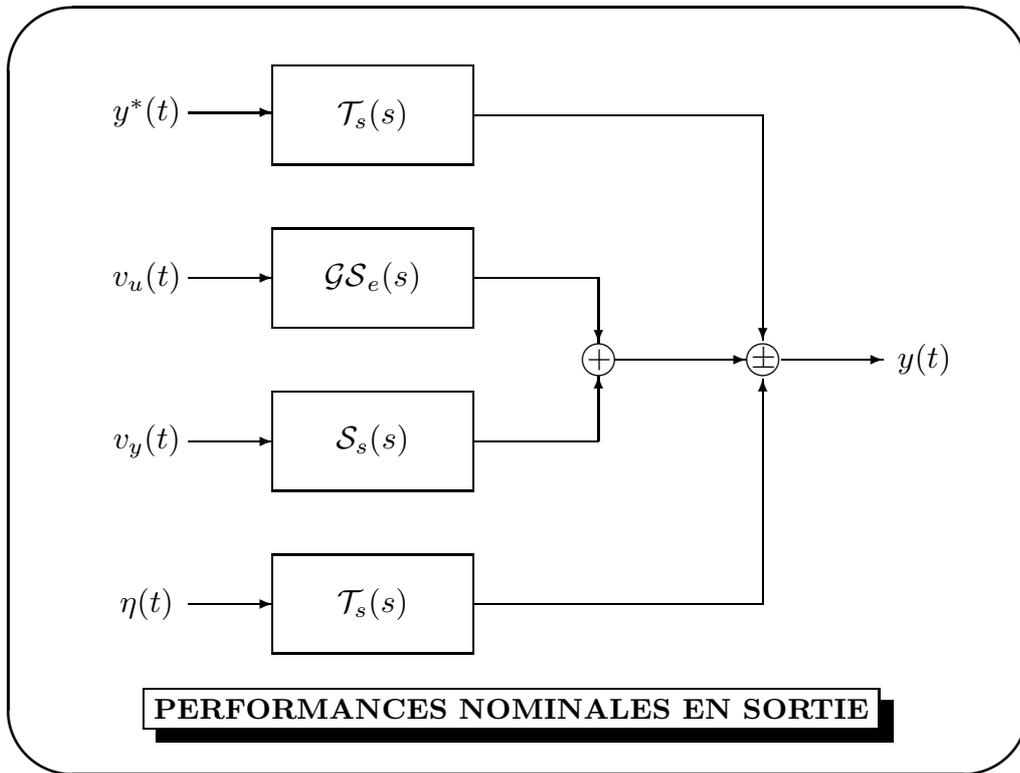
$$\mathcal{G}_{sas}(s)$$

=

$$\mathcal{G}_{sas}(s) = \begin{bmatrix} \mathcal{G}_{sr}(s) & \mathcal{G}_{spe}(s) & \mathcal{G}_{sps}(s) & \mathcal{G}_{sb}(s) \\ \mathcal{G}_{er}(s) & \mathcal{G}_{epe}(s) & \mathcal{G}_{eps}(s) & \mathcal{G}_{sb}(s) \end{bmatrix}$$

=

$$\mathcal{G}_{sas}(s) = \begin{bmatrix} \mathcal{T}_s(s) & \mathcal{GS}_e(s) & \mathcal{S}_s(s) & -\mathcal{T}_s(s) \\ \mathcal{RS}_s(s) & -\mathcal{T}_e(s) & -\mathcal{RS}_s(s) & -\mathcal{RS}_s(s) \end{bmatrix}$$



RECOMMANDATIONS ESSENTIELLES

- $\mathcal{R}1$. Une bonne réduction des effets des perturbations en sortie (resp. en entrée) sur la sortie du système requiert que la fonction de sensibilité usuelle $\mathcal{S}_s(s)$ (resp. $\mathcal{G}\mathcal{S}_e(s)$) soit relativement petite.
- $\mathcal{R}2$. Une bonne réduction des effets des perturbations en sortie (resp. en entrée) sur la commande du système requiert que la fonction de sensibilité usuelle $\mathcal{R}\mathcal{S}_s(s)$ (resp. $\mathcal{T}_e(s)$) soit relativement petite.
- $\mathcal{R}3$. Une bonne réduction des effets des bruits de mesure sur la sortie (resp. l'entrée) du système requiert que la fonction de sensibilité usuelle $\mathcal{T}_s(s)$ (resp. $\mathcal{R}\mathcal{S}_s(s)$) soit relativement petite.

RESULTATS FONDAMENTAUX

Trois résultats qui constituent l'essence d'une meilleure perception des performances d'un système de commande compte tenu de la composition des spectres des perturbations et des bruits de mesure

Les fonctions de sensibilité et de sensibilité complémentaire ne peuvent pas être petites simultanément comme le montrent les propriétés suivantes

$$|\sigma_{max}(\mathcal{S}(s)) - 1| \leq \sigma_{max}(\mathcal{T}(s)) \leq \sigma_{max}(\mathcal{S}(s)) + 1$$

$$|\sigma_{max}(\mathcal{T}(s)) - 1| \leq \sigma_{max}(\mathcal{S}(s)) \leq \sigma_{max}(\mathcal{T}(s)) + 1$$

$$|\sigma_{max}(\mathcal{S}(s)) - \sigma_{max}(\mathcal{T}(s))| \leq 1$$

Les fonctions de sensibilité et de sensibilité complémentaires d'un système de commande asymptotiquement stable vérifient les propriétés suivantes.

$$\bar{\sigma}(\mathcal{S}_s(s)) \ll 1 \iff \underline{\sigma}(\mathcal{G}_{os}(s)) \gg 1$$

$$\bar{\sigma}(\mathcal{S}_e(s)) \ll 1 \iff \underline{\sigma}(\mathcal{G}_{oe}(s)) \gg 1$$

et

$$\bar{\sigma}(\mathcal{T}_s(s)) \ll 1 \iff \bar{\sigma}(\mathcal{G}_{os}(s)) \ll 1$$

$$\bar{\sigma}(\mathcal{T}_e(s)) \ll 1 \iff \bar{\sigma}(\mathcal{G}_{oe}(s)) \ll 1$$

PERFORMANCES \Leftrightarrow GAINS EN BOUCLE OUVERTE

$\mathcal{P}1$. Un système de commande réalisant une bonne performances sur une zone de fréquences $(0, \omega_\ell)$ réalise un rejet des perturbations sur la sortie du système requiert que le gain de la fonction de transfert de la boucle ouverte en sortie soit relativement large sur toute la bande de fréquences où les perturbations que l'on peut ramener en sortie du système sont importantes et que le gain du régulateur soit relativement élevé sur sur toute la bande de fréquences où les perturbations que l'on peut ramener en entrée du système sont importantes, soit

$$\sigma_{min}(\mathcal{G}_{os}(s)) \gg 1 \text{ et } \sigma_{min}(\mathcal{R}(s)) \gg 1$$

$\mathcal{P}2$. Un système de commande réalisant une bonne performances sur une zone de fréquences $(0, \omega_\ell)$ réalise un rejet des perturbations sur l'entrée du système requiert que le gain de la fonction de transfert de la boucle ouverte en entrée soit relativement large sur toute la bande de fréquences où les perturbations que l'on peut ramener en entrée du système sont importantes et que le gain du système soit relativement élevé sur sur toute la bande de fréquences où les perturbations que l'on peut ramener en sortie du système sont importantes, soit

$$\sigma_{min}(\mathcal{G}_{oe}(s)) \gg 1 \text{ et } \sigma_{min}(\mathcal{R}(s)) \gg 1$$

$\mathcal{P}3$. Un système de commande est insensible aux bruits de mesures sur une zone de fréquences (ω_h, ∞) requiert que les gains des fonctions de transfert en boucle ouverte soient relativement petits et que le gain du régulateur ait une valeur raisonnable sur toute la bande de fréquences considéré, soit

$$\sigma_{max}(\mathcal{G}_{os}(s)) \ll 1, \quad \sigma_{max}(\mathcal{G}_{oe}(s)) \ll 1 \text{ et } \sigma_{max}(\mathcal{R}(s)) \leq \gamma$$

↑

γ n'est pas grand et ω_ℓ et ω_h sont des fréquences spécifiques qui dépendent du problème de commande considéré et des connaissances disponibles sur les perturbations, les bruits de mesure et les erreurs de modélisation.

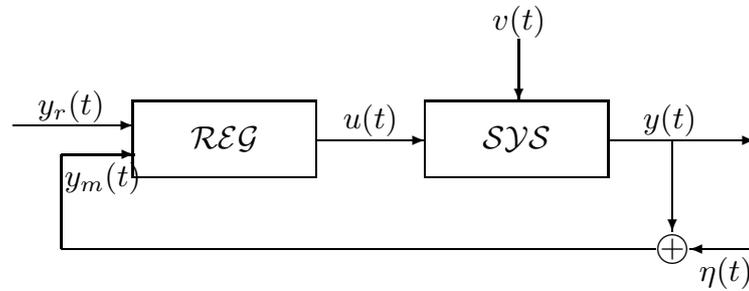
ROBUSTESSE EN STABILITE

↓

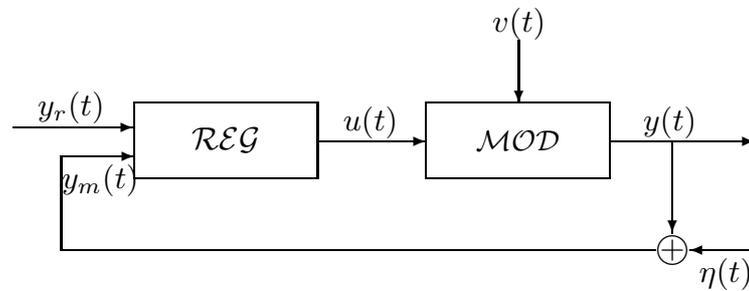
THEOREME DU PETIT GAIN

↑

INCERTITUDES NON STRUCTUREES



SYSTEME DE COMMANDE REEL



SYSTEME DE COMMANDE NOMINAL

ROBUSTESSE

*capacité d'un système de commande à préserver sa stabilité
en présence des erreurs de modélisation*

↓

$$\mathcal{G}_\sigma(s) = \left(\mathcal{G}(s), \Delta\mathcal{G}(s) \right)$$

↕

$$\Delta\mathcal{G}(s) = W_g(s)\Delta(s)W_d(s) \text{ avec } \Delta(s) \in \mathcal{RH}_\infty$$

↓

*$(W_g(s), W_d(s)) \in \mathcal{RH}_\infty \times \mathcal{RH}_\infty$ est connue
permet d'incorporer une information pertinente
sur la dépendance fréquentielle et directionnelle de $\Delta(s)$*

ROBUSTESSE

↓

$$\mathcal{G}_\sigma(s) = \left(\mathcal{G}(s), \Delta\mathcal{G}(s) \right)$$

↕

$$\Delta\mathcal{G}(s) = W_g(s)\Delta(s)W_d(s)$$

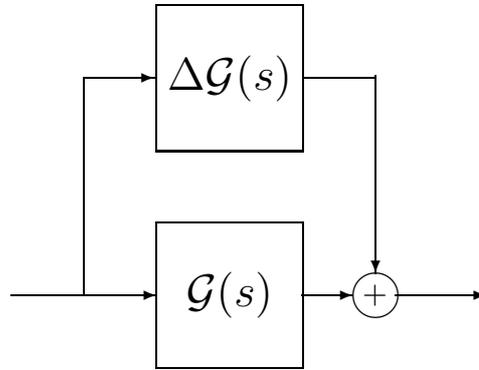
↓

$$\Delta(s) \in \mathcal{RH}_\infty \text{ avec } \sigma_{\max}(\Delta(s)) < 1$$

$$(W_g(s), W_d(s)) \in \mathcal{RH}_\infty \times \mathcal{RH}_\infty \text{ est connue}$$

INCERTITUDES NON STRUCTUREES

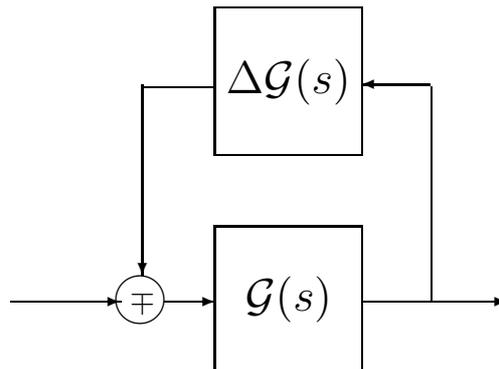
♠ Forme additive directe



↓

$$\mathcal{G}_\sigma(s) = \mathcal{G}(s) + \Delta\mathcal{G}(s)$$

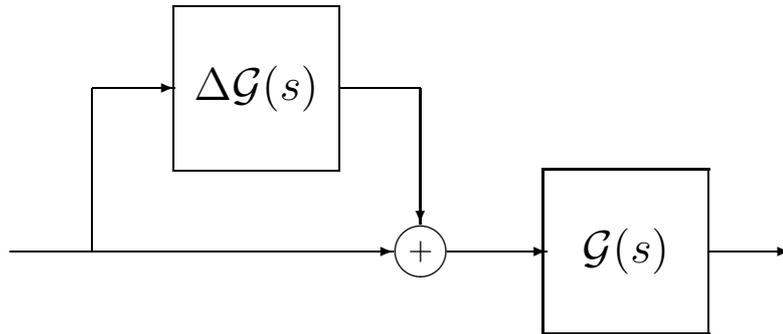
♠ Forme additive inverse



↓

$$\mathcal{G}_\sigma(s) = (I_p + \mathcal{G}(s) \Delta\mathcal{G}(s))^{-1} \mathcal{G}(s) = \mathcal{G}(s) (I_m + \Delta\mathcal{G}(s) \mathcal{G}(s))^{-1}$$

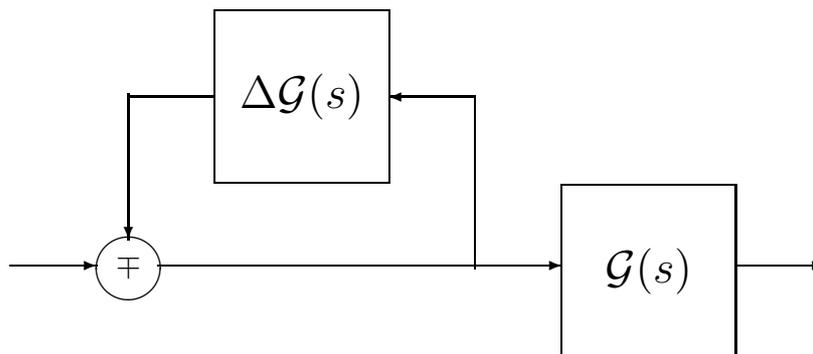
♠ Forme multiplicative directe en entrée



↓

$$\mathcal{G}_\sigma(s) = \mathcal{G}(s) (I_m + \Delta\mathcal{G}(s))$$

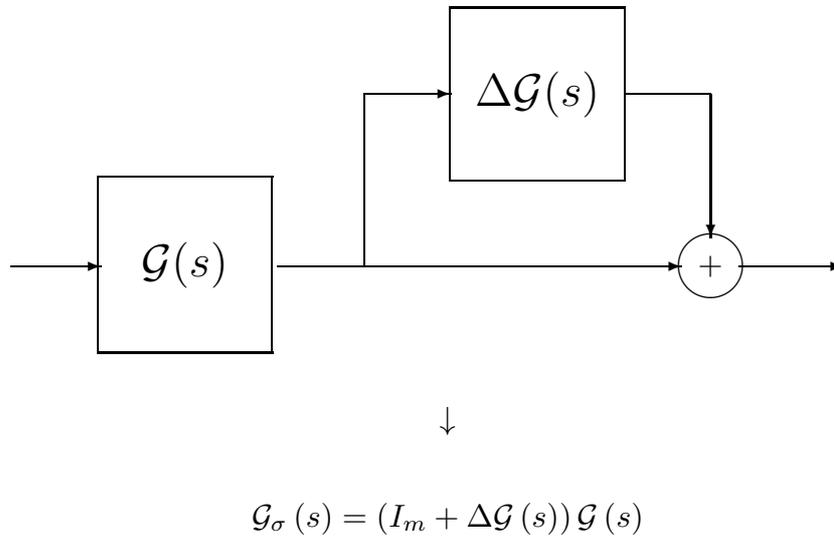
♠ Forme multiplicative inverse en entrée



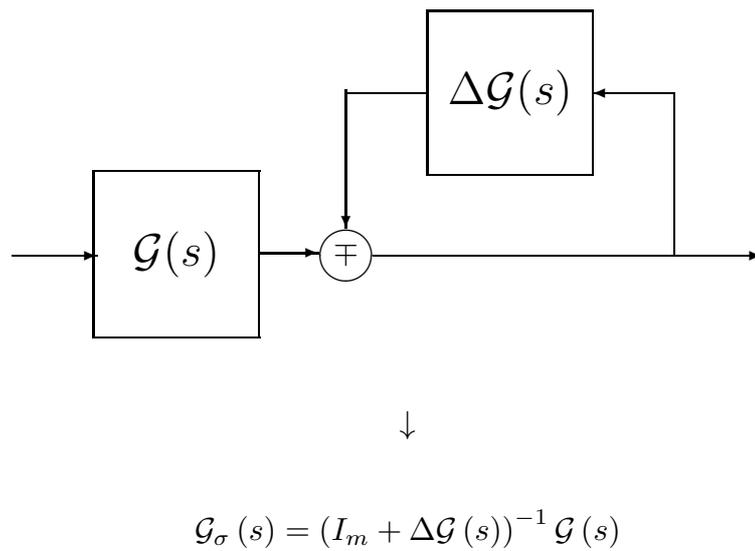
↓

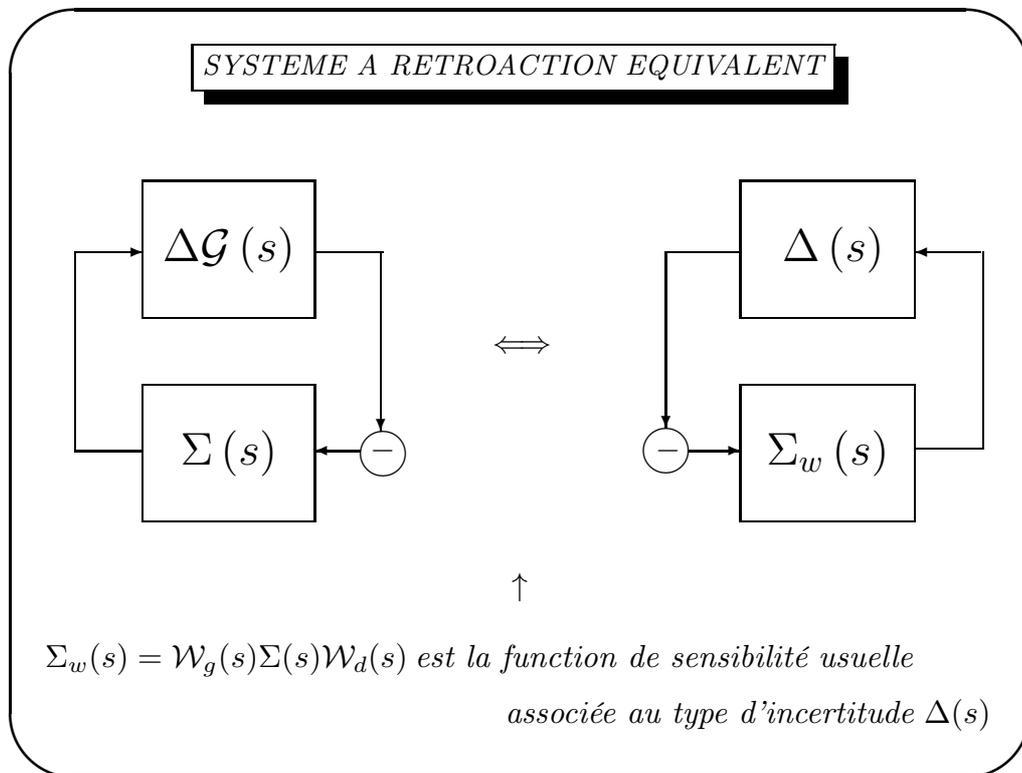
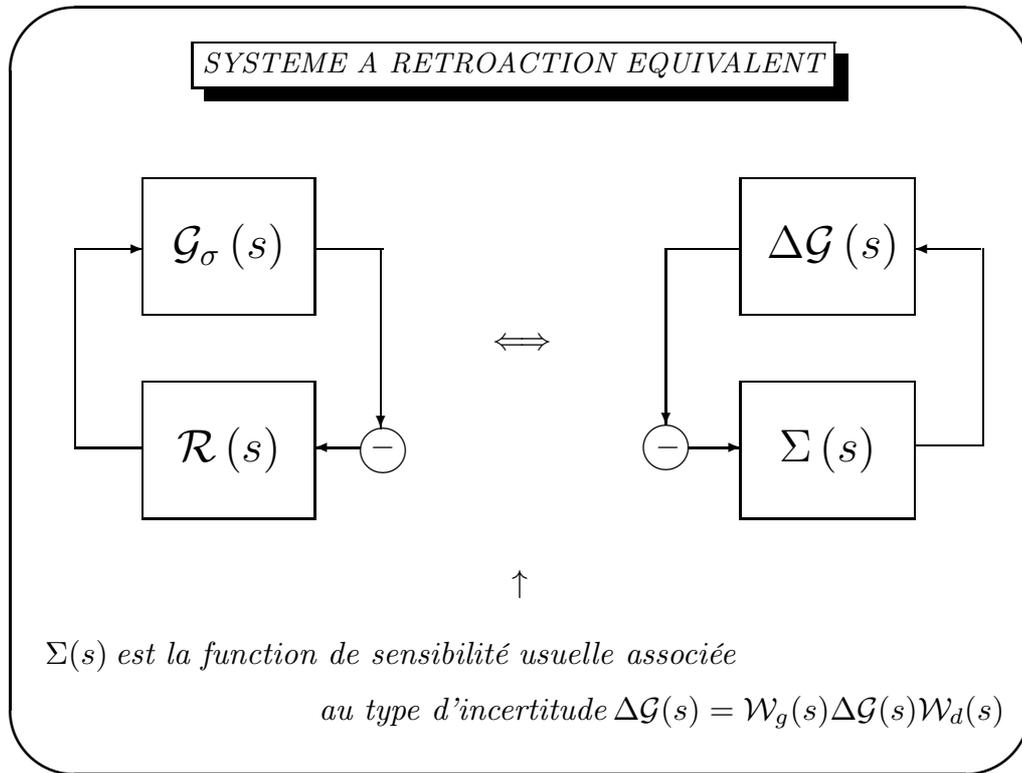
$$\mathcal{G}_\sigma(s) = \mathcal{G}(s) (I_p + \Delta\mathcal{G}(s))^{-1}$$

♠ Forme multiplicative directe en sortie



♠ Forme multiplicative inverse en sortie





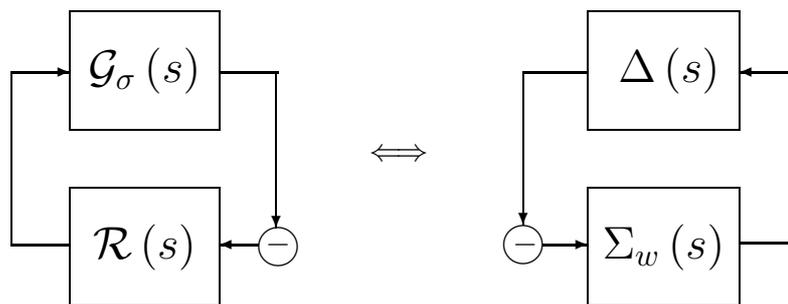
FONCTIONS DE SENSIBILITE USUELLES

Forme d'incertitude	Fonction de sensibilité $\Sigma(s)$
Forme additive directe	$\mathcal{S}\mathcal{R}_s(s) = \mathcal{R}\mathcal{S}_e(s)$
Forme additive inverse	$\mathcal{S}\mathcal{G}_s(s) = \mathcal{G}\mathcal{S}_e(s)$
Forme multiplicative directe en entrée	$\mathcal{T}_e(s)$
Forme multiplicative directe en sortie	$\mathcal{T}_s(s)$
Forme multiplicative inverse en entrée	$\mathcal{S}_e(s)$
Forme multiplicative inverse en sortie	$\mathcal{S}_s(s)$

↓

$$\Sigma_w(s) = \mathcal{W}_g(s)\Sigma(s)\mathcal{W}_d(s)$$

ROBUSTE EN STABILITE



↑

$$\Sigma_w(s) = \mathcal{W}_g(s)\Sigma(s)\mathcal{W}_d(s)$$

THEOREME DU PETIT GAIN

Le système à rétroaction équivalent est stable pour toute matrice de transfert $\Delta(s)$ propre et stable et telle que

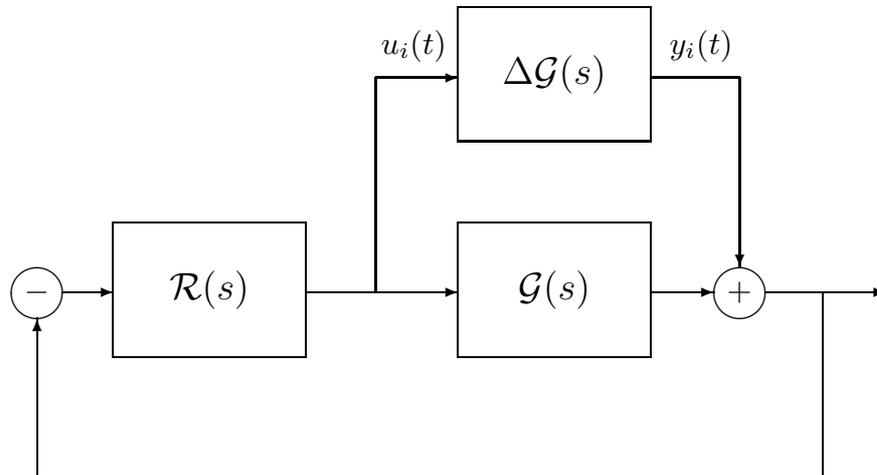
$$\sigma_{max}(\Delta(j\omega)) \leq 1 \text{ pour tout } \omega \in \mathbb{R}$$

si et seulement la matrice de transfert $\Sigma_w(s)$ est propre, stable et telle que

$$\sigma_{max}(W_g(j\omega)\Sigma(j\omega)W_d(j\omega)) < 1 \text{ pour tout } \omega \in \mathbb{R}$$

RECOMMANDATIONS ESSENTIELLES

- $\mathcal{R}1$ Un système de commande réalisant une bonne robustesse aux incertitudes additives directes (resp. inverses) a nécessairement une matrice de sensibilité usuelle $\mathcal{RS}_e(s)$ (resp. $\mathcal{GS}_e(s)$) relativement petite.
- $\mathcal{R}2$ Un système de commande réalisant une bonne robustesse aux incertitudes multiplicatives directes en entrée (resp. en sortie) a nécessairement une matrice de sensibilité complémentaire en entrée $\mathcal{T}_e(s)$ (resp. en sortie $\mathcal{T}_s(s)$) relativement petite.
- $\mathcal{R}3$ Un système de commande réalisant une bonne robustesse aux incertitudes multiplicatives inverses en entrée (resp. en sortie) a nécessairement une matrice de sensibilité en entrée $\mathcal{S}_e(s)$ (resp. en sortie $\mathcal{S}_s(s)$) relativement petite.

EXEMPLE ILLUSTRATIF

$$U_i(s) = -\mathcal{R}(s)(\mathcal{G}(s)U_i(s) + Y_i(s))$$

$$\Downarrow$$

$$U_i(s) = -(I_m + \mathcal{R}(s)\mathcal{G}(s))^{-1}\mathcal{R}(s)Y_i(s)$$

$$\Downarrow$$

$$U_i(s) = -\mathcal{R}(s)(I_p + \mathcal{G}(s)\mathcal{R}(s))^{-1}Y_i(s)$$

$$\Downarrow$$

$$\Sigma(s) = \mathcal{R}\mathcal{S}_e(s) = \mathcal{R}\mathcal{S}_s(s)$$

$$\Updownarrow$$

$$\Sigma_w(s) = \mathcal{W}_g(s)\mathcal{R}\mathcal{S}_e(s)\mathcal{W}_d(s) = \mathcal{W}_g(s)\mathcal{S}_s\mathcal{R}(s)\mathcal{W}_d(s)$$

CONCLUSION

- Admissibilité physique
 - Le problème de commande est bien posé
 - Le calcul des fonctions de sensibilité est faisable
- Fonction de transfert du système asservi
 - Fonctions de transfert en boucle ouverte
 - Fonctions de sensibilité usuelles



- Robustesse en stabilité
 - Erreurs de modélisation non structurées
 - Théorème du petit gain
- Fonctions de sensibilité usuelles
 - Quantificateurs de performances nominales
 - Quantificateurs de robustesse en stabilité
- Open loop shaping