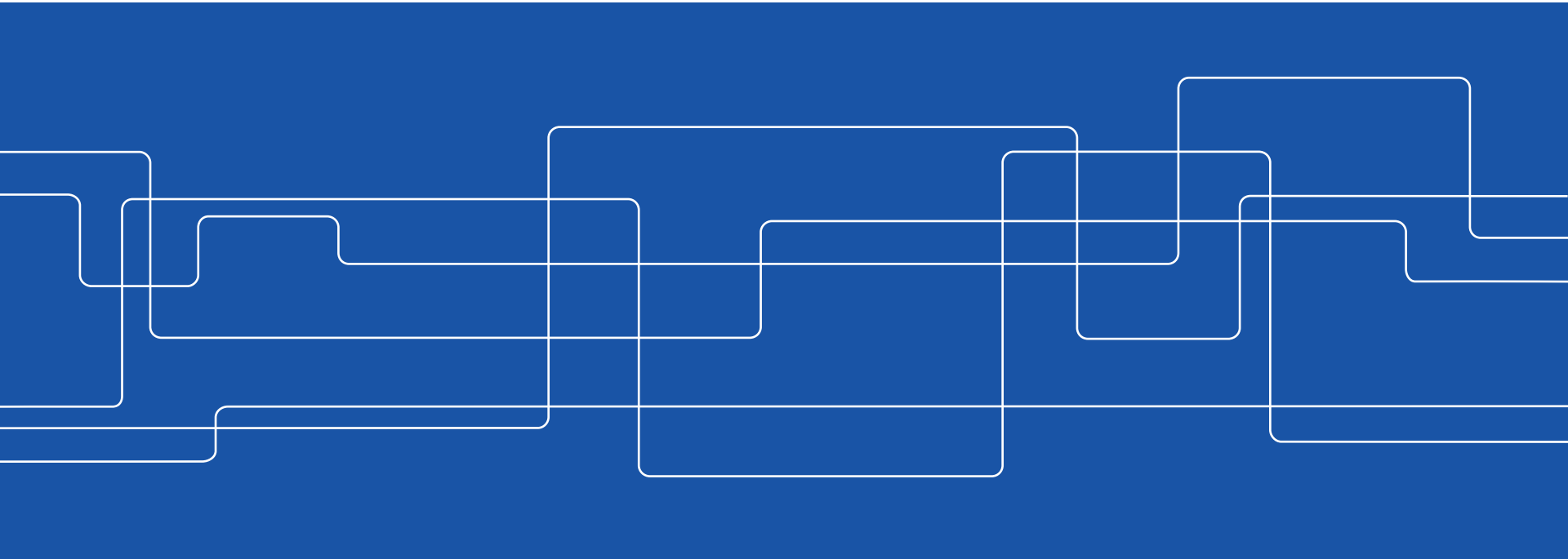




# EL1000/1120/1110 Reglerteknik AK

## Föreläsning 10: Regulatorstrukturer





# Kursinfo: Administration

- För frågor kring Bilda, labbanmälan, kurshemsida, etc.: kontakta Anneli Ström [annelist@ee.kth.se](mailto:annelist@ee.kth.se) (Hanna är sjukskriven)
- För frågor kring resultatrapportering, registreringar, kursmaterial: kontakta som innan STEX [stex@ee.kth.se](mailto:stex@ee.kth.se)



# Kursinfo: Tentamen

- Ordinarie tentamenstillfälle är lördagen den 17/1 kl.09.00-14.00
- Obligatorisk föransmälan ska ske senast två veckor före tentamentillfället på Mina sidor (Mina sidor-Tentamen-Mina tentor)
- Tillåtet att gå upp på omtenta för EL1000 period 1 istället (fredagen den 9/1 kl.08.00-13.00)
- **OBS! Ej tillåtet att gå upp på båda dessa tentor. Välj en!**



# Kursinfo: Resterande kursprogram

- Föreläsning 10 (idag): Regulatorstrukturer
- Föreläsning 11 (5 december): Implementering
  - Efter föreläsningen kan de som vill besöka vårt fordonslabb. Ska försöka ordna ett besök även efter föreläsning på måndag
- Föreläsning 12 (8 december): Sammanfattning
  - Repetition enligt önskemål
  - Skicka önskemål till [hsan@kth.se](mailto:hsan@kth.se) senast den 5 december
  - Lösning av tentatal



# Dagens program

- Tillståndsåterkoppling och observatör (repetition, slides)
- Tillståndsåterkoppling med observatör (tavlan)
- Kaskadregulator (tavlan)
- Framkoppling (tavlan)



# Tillståndsmodeller

- Linjär tillståndsbeskrivning

$$\dot{x}(t) = Ax(t) + Bu(t), \quad x(t) \in \mathbb{R}^n$$

$$y(t) = Cx(t) + Du(t), \quad u(t), y(t) \in \mathbb{R}$$

- Vektorn  $x(t) = \begin{pmatrix} x_1(t) \\ \vdots \\ x_n(t) \end{pmatrix}$  kallas systemets tillstånd
- $x(t)$  innehåller den information som behövs för att räkna ut framtida  $y(t)$ , givet framtida  $u(t)$

- Lösningsformel:

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

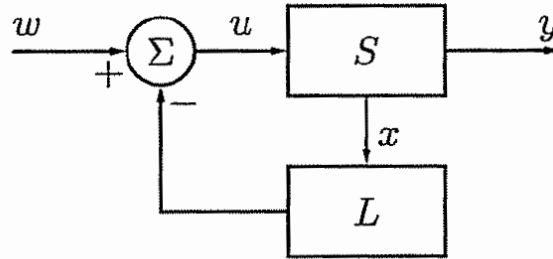
- Matrisexponentialfunktion:  $e^{At}$

# Tillståndsåterkoppling

- Antag att vi kan mäta alla tillstånd  $x$ . Återkoppla med allt vi kan mäta!

$$u(t) = -Lx(t) + l_0 r(t)$$

$$L = (l_1 \quad \dots \quad l_n)$$

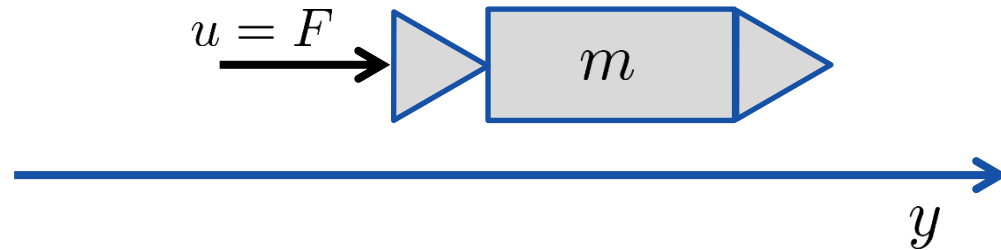


Slutna systemets poler ges av  $\det(sI - A + BL) = 0$

- $n$  ekvationer och  $n$  obekanta ( $L$ )
- Lösbart ekvationssystem om  $S$  styrbart
- Polerna (egenvärdena) kan läggas var du vill!

$$G_c(s) = C(sI - A + BL)^{-1} B l_0$$

## Exempel från Föreläsning 9: Raketten



- Vi vill styra raketens position  $y(t)$  till referenspositionen  $r(t)$  genom att variera dragkraften  $u(t)$
- Antag att vi kan mäta positionen  $y(t)$  och farten  $\dot{y}(t)$





## Exempel från Föreläsning 9: Raketten

$$\begin{aligned} x_1 = y &= \text{raketens position} & \dot{x} &= \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{pmatrix} x + \begin{pmatrix} 0 \\ 1/m \end{pmatrix} u \\ x_2 = \dot{y} &= \text{raketens fart} & y &= (1 \quad 0) x \end{aligned}$$

$$\text{Tillståndsåterkoppling: } u = -(l_1 \quad l_2)x + l_0 r$$

Välj var polerna ska ligga. T.ex., välj  $\omega_0$  och  $\zeta$  och ansätt:

$$s^2 + 2\zeta\omega_0 s + \omega_0^2 = 0$$

$$\text{Jämför med } \det(sI - A + BL) = 0 \Rightarrow s^2 + \frac{l_2}{m}s + \frac{l_1}{m} = 0$$

$$\Rightarrow l_1 = m\omega_0^2, \quad l_2 = 2m\zeta\omega_0, \quad (l_0 = m\omega_0^2)$$

# Slutna systemet: Steg i referensen $r(t)$

$$G_c(s) = \frac{\omega_0^2}{s^2 + 2\zeta\omega_0s + \omega_0^2}$$

$$\zeta = \cos(\phi)$$

Snabbhet:  $\sim 1/\text{stigtid} \approx \omega_0 e^{-\phi/\tan(\phi)}$

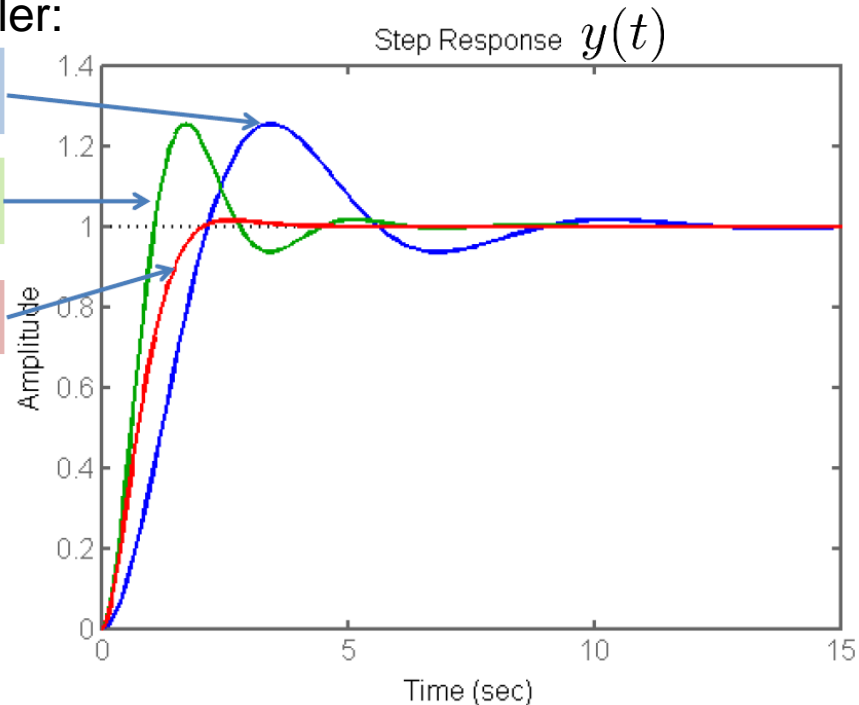
Dämpning:  $\sim 1/\text{översläng} \approx e^\alpha$ ,  $\alpha = \frac{\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}$

Tre olika val av poler:

$$\omega_0 = 1, \zeta = 0.4$$

$$\omega_0 = 2, \zeta = 0.4$$

$$\omega_0 = 2, \zeta = 0.8$$

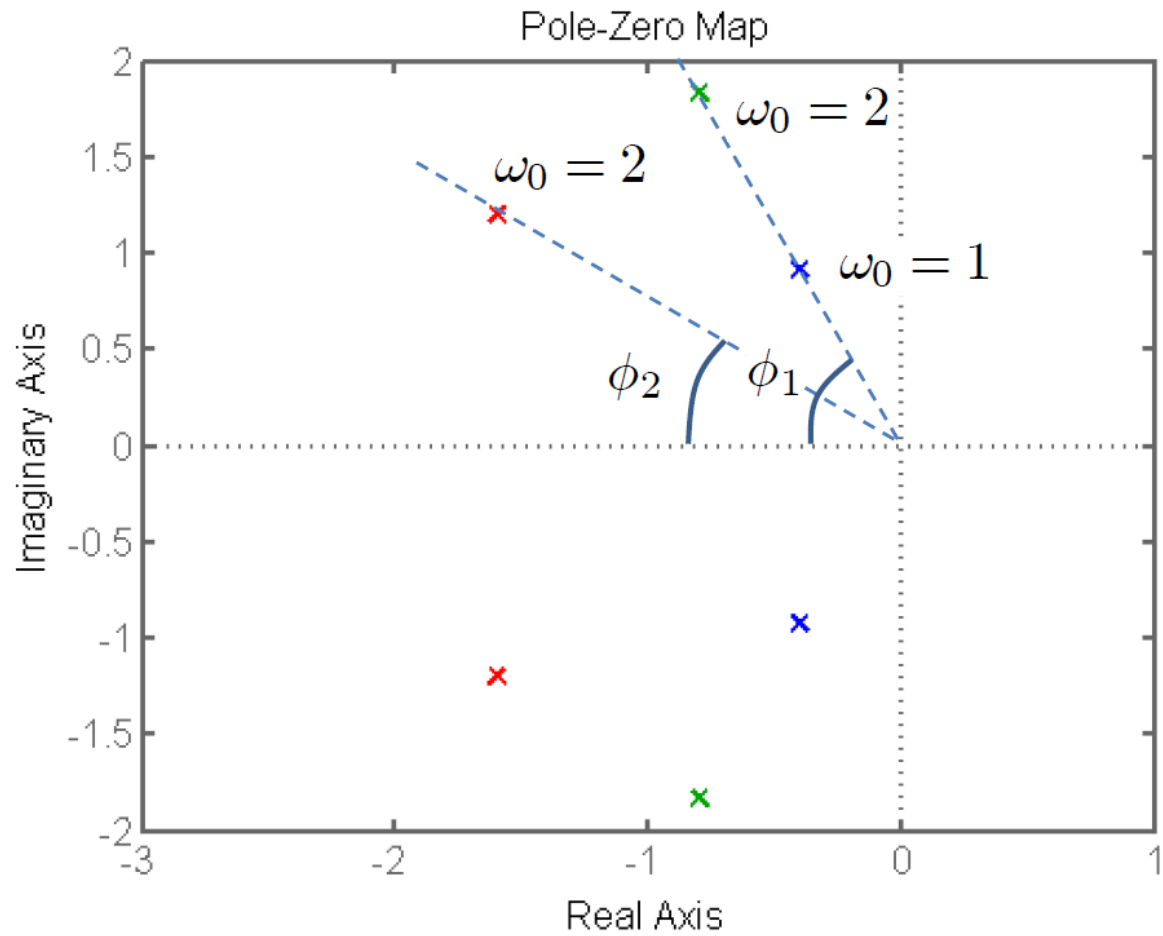


(Glad & Ljung:  
Exempel 3.3)

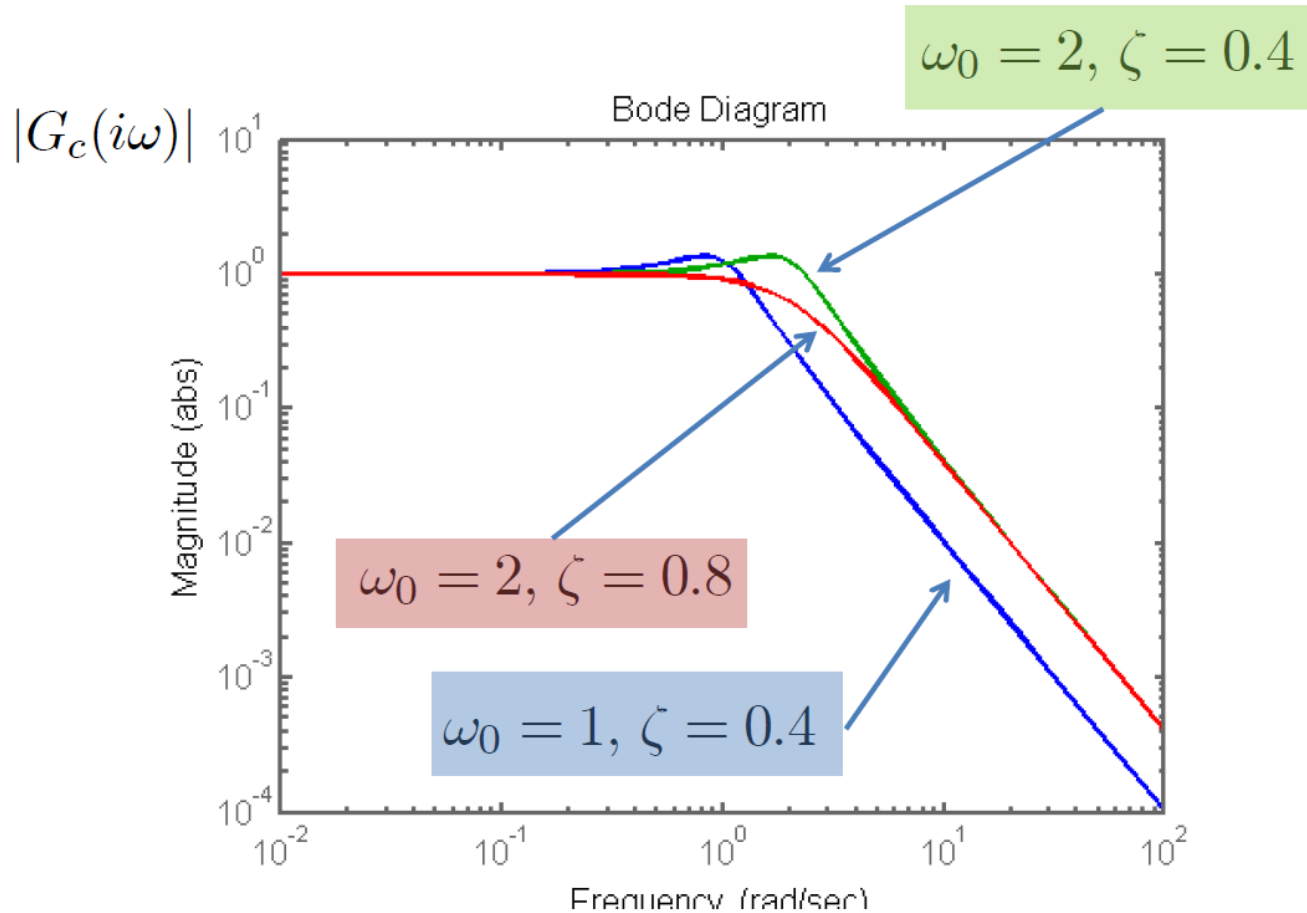
# Slutna systemets poler

$$\phi_1 = \arccos 0.4$$

$$\phi_2 = \arccos 0.8$$

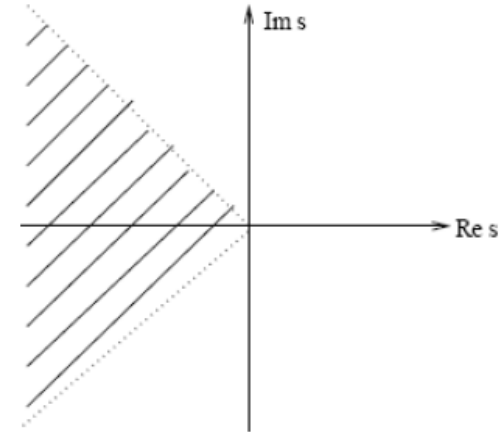


# Slutna systemets överföringsfunktion



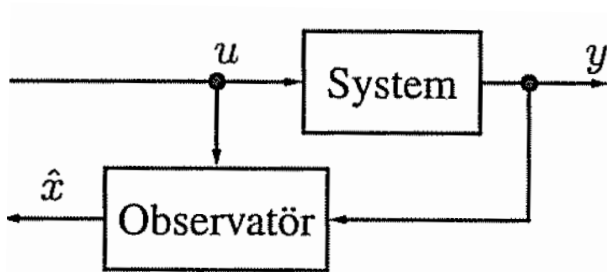
## Var ska polerna placeras?

- Valet av slutna systemets poler styrs av specifikationer på:
  - Önskad snabbhet och dämpning
  - Begränsningar på styrsignalens storlek
  - Robusthet (mot modellfel)
  - Känslighet (mot yttre störningar och brus)
- Allmänna råd:
  - Flytta polerna iterativt tills specifikationer uppfyllda
  - Poler närmast origo viktigast
  - Välj poler som ger bra avvägning mellan snabbhet och dämpning



# Observatör

Vad göra om  $x$  inte kan mätas? Konstruera en observatör



$$\dot{\hat{x}} = A\hat{x} + Bu + K(y - C\hat{x}), \quad K = \begin{pmatrix} k_1 \\ \vdots \\ k_n \end{pmatrix}$$

$$\tilde{x} = x - \hat{x}$$

$$\dot{\tilde{x}} = (A - KC)\tilde{x}$$

Skattningsfelsdynamik styrs av egenvärdena  $\det(sI - A + KC) = 0$

- $n$  ekvationer och  $n$  obekanta ( $K$ )
- Lösbart ekvationssystem om system *observerbart*
- Egenvärdena kan läggas var du vill!



# Observerbarhet (från Föreläsning 9)

$$\begin{aligned}\dot{x}(t) &= Ax(t) + Bu(t), & x(t) &\in \mathbb{R}^n \\ y(t) &= Cx(t) + Du(t), & u(t), y(t) &\in \mathbb{R}\end{aligned}$$

**Tillståndsmodell observerbar:** Finns inget initialtillstånd

$x(0) = x^* \neq 0$  så att  $y(t) = 0, t \geq 0$  då  $u(t) = 0, t \geq 0$

$\Leftrightarrow$

Observerbarhetsmatrisen  $\mathcal{O}$  har full rang

$$\mathcal{O} = \begin{bmatrix} C \\ CA \\ \vdots \\ CA^{n-1} \end{bmatrix} \in \mathbb{R}^{n \times n}$$

$\Leftrightarrow$

$$\det(\mathcal{O}) \neq 0$$



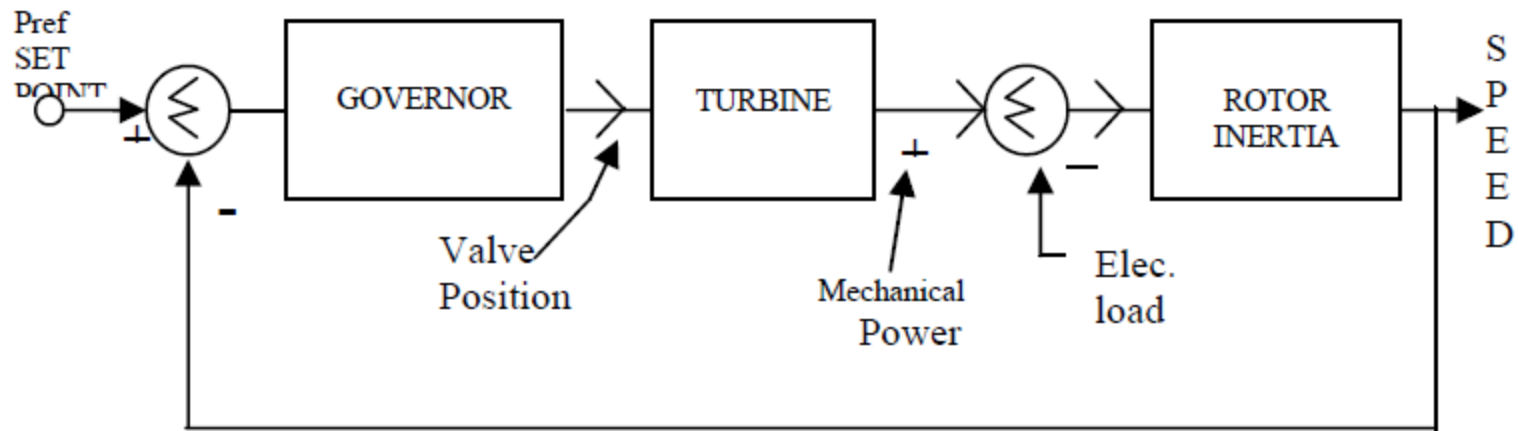
# Dagens program

- Tillståndsåterkoppling och observatör (repetition, slides)
- Tillståndsåterkoppling med observatör (tavlan)
- **Kaskadregulator (tavlan)**
- Framkoppling (tavlan)



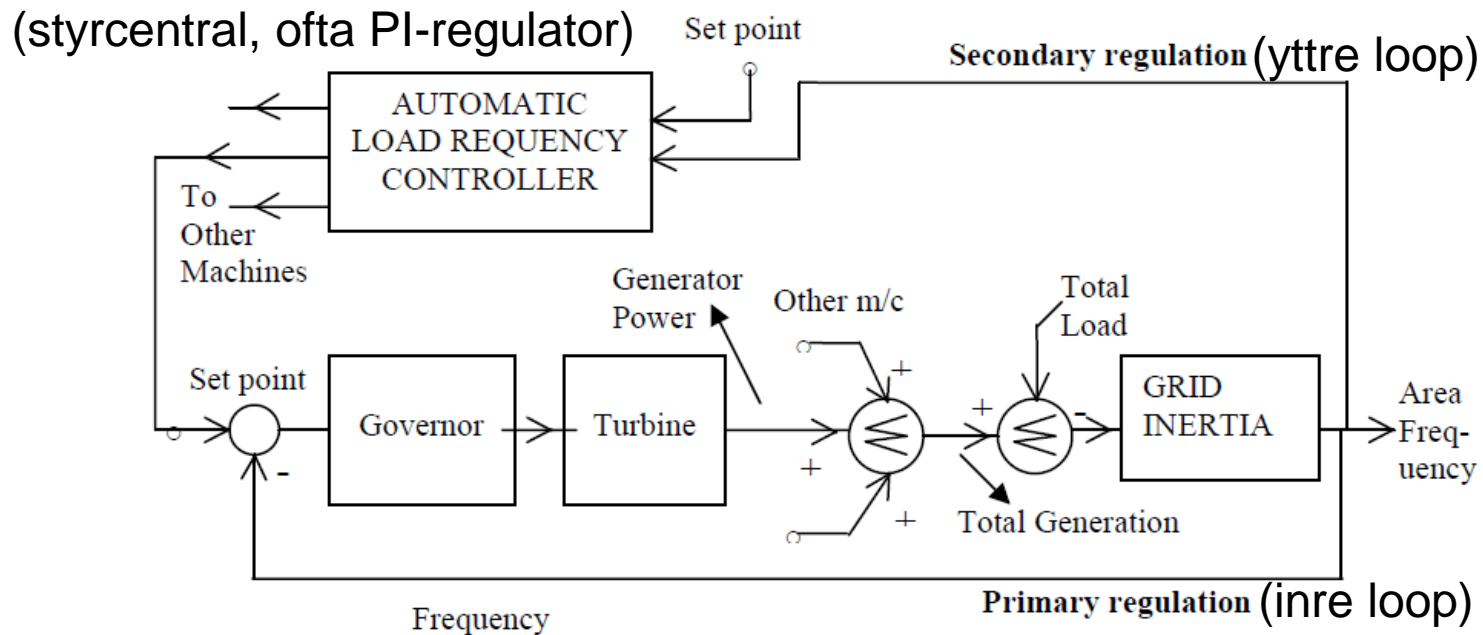
# Exempel: Automatic Generation Control

- Hur håller elnätet frekvensen 50 Hz? Genom kaskadreglering av alla generatorer!
- Inre loop för en generator:

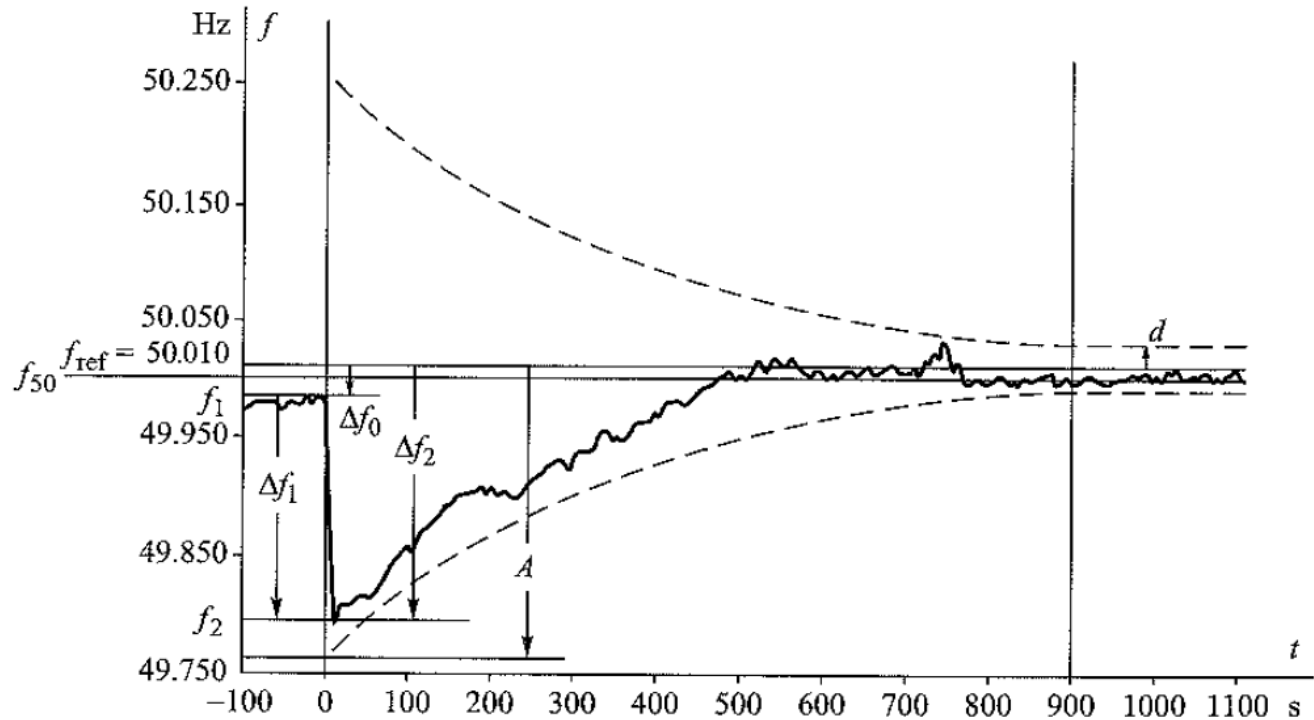


# Exempel: Automatic Generation Control

- Hur håller elnätet frekvensen 50 Hz? Genom kaskadreglering av alla generatorer!
- Inre och yttre loop:



# Exempel: Automatic Generation Control



**Figure 9.13** Illustration of the quality assessment of frequency control using a trumpet characteristic. Based on the document 'UCTE – Ground Rules – Supervision of the application of rules concerning primary and secondary control of frequency and active power in UCTE'. Reproduced by permission of UCTE.



# Quiz

Är systemet (raketen)

$$\dot{x} = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{pmatrix} x + \begin{pmatrix} 0 \\ 1/m \end{pmatrix} u$$

$$y = \begin{pmatrix} 1 & 0 \end{pmatrix} x$$

observerbar?



# Quiz

Antag att en observatör för systemet (raketen)

$$\dot{x} = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{pmatrix} x + \begin{pmatrix} 0 \\ 1/m \end{pmatrix} u$$
$$y = (1 \quad 0) x$$

ska konstrueras.

Hur ska  $k_1$  och  $k_2$  väljas så att skattningsfelsdynamikens egenvärden hamnar i  $\{-2 - 2i, -2 + 2i\}$ ?

$$\dot{\hat{x}} = A\hat{x} + Bu + K(y - C\hat{x}), \quad K = \begin{pmatrix} k_1 \\ \vdots \\ k_n \end{pmatrix}$$

$$\tilde{x} = x - \hat{x}$$

$$\dot{\tilde{x}} = (A - KC)\tilde{x}$$



# Quiz

Antag inre loopen i en kaskadreglering har överföringsfunktionen

$$Z(s) = \frac{K_1}{s + 1 + K_1} Z_{\text{ref}}(s)$$

där  $K_1$  är dess P-regulatorförstärkning.

Hur kan inre loopen approximeras om vi antar att regulatorn har hög förstärkning och referensen är lågfrekvent?