

↳ feed back linearization

• Orientação

$$\begin{pmatrix} \ddot{\phi} \\ \ddot{\theta} \\ \ddot{\psi} \end{pmatrix} = \begin{bmatrix} \dot{\theta} \dot{\psi} I_1 - \frac{L}{I_x} U_2 \\ \dot{\phi} \dot{\psi} I_2 - \frac{L}{I_y} U_3 \\ \dot{\phi} \dot{\theta} I_3 + \frac{1}{I_z} U_4 \end{bmatrix} \quad (1)$$

↳ Se for necessário encontrar uma entrada do sistema que:

$$\begin{aligned} U_2 &= f_2(\phi, \dot{\theta}, \dot{\psi}) + U_2 \\ U_3 &= f_3(\dot{\theta}, \dot{\phi}, \dot{\psi}) + U_3 \\ U_4 &= f_4(\dot{\phi}, \dot{\theta}, \dot{\psi}) + U_4 \end{aligned} \quad \left. \begin{array}{l} \nearrow \\ \nearrow \\ \nearrow \end{array} \right\} \text{Novas entradas do sistema}$$

• Por meio das equações (1) temos que:

$$\dot{\theta} \dot{\psi} I_1 + \frac{L}{I_x} f_2(\phi, \dot{\theta}, \dot{\psi}) = K_2 \dot{\phi} \quad \left. \begin{array}{l} \nearrow \\ \nearrow \end{array} \right\} \text{linear após a transformação}$$

∴ equivalente para as demais orientações

↓ Isolando  $f_2, f_3, f_4$

$$f_2 = \frac{I_x}{L} (K_2 \dot{\phi} - \dot{\theta} \dot{\psi} I_1)$$

$$f_3 = \frac{I_y}{L} (K_3 \dot{\theta} - \dot{\phi} \dot{\psi} I_2)$$

$$f_4 = \frac{1}{I_z} (K_4 \dot{\psi} - \dot{\phi} \dot{\theta} I_3)$$

↳ Com isso a equação (1) se torna linear e desacoplada:

$$\begin{bmatrix} \ddot{\phi} \\ \ddot{\theta} \\ \ddot{\psi} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} K_2 \dot{\phi} - \frac{L}{I_x} V_2 \\ K_3 \dot{\theta} - \frac{L}{I_y} V_3 \\ K_4 \dot{\psi} - \frac{1}{I_z} V_4 \end{bmatrix}$$

• Controlador de orientação:

• Afinar de controlar a orientação:

$$V_3 = \omega_3 (\theta_d - \theta)$$

↳ Ainda temos que

$$\ddot{\theta} = K_3 \dot{\theta} + \frac{L}{I_x} V_3$$

$$\ddot{\theta} = K_3 \dot{\theta} + \frac{L}{I_x} \omega_3 (\theta_d - \theta)$$

↳ Para Laplace:

$$s^2 \theta = K_3 s \theta + \frac{L}{I_x} \omega_3 \theta_d - \frac{L}{I_x} \omega_3 \theta$$

$$\theta \left[ s^2 + K_3 s + \frac{L}{I_x} \omega_3 \right] = \frac{L}{I_x} \omega_3 \theta_d$$

$$\frac{\theta}{\theta_d} = \frac{\frac{L}{I_x} \omega_3}{s^2 - K_3 s + \frac{L}{I_x} \omega_3} = \frac{\omega_3}{\frac{I_x}{L} s^2 - \frac{I_x K_3}{L} s + \omega_3}$$



↳ Posição

$$\ddot{x} = -(\cos(\phi) \sin(\theta) \cos(\psi) + \sin(\phi) \sin(\psi)) \frac{U_1}{m}$$

$$\ddot{y} = -(\cos(\phi) \sin(\theta) \sin(\psi) - \sin(\phi) \cos(\psi)) \frac{U_1}{m}$$

$$\ddot{z} = g - (\cos(\phi) \cos(\theta)) \frac{U_1}{m}$$

↳ Considerando

$$U_1' = \ddot{x} = f_1(\phi, \theta, \psi, U_1);$$

$$U_2' = \ddot{y} = f_2(\phi, \theta, \psi, U_1); \quad (2)$$

$$U_3' = \ddot{z} = f_3(\phi, \theta, \psi, U_1);$$

↳ Tratando  $U_1'$ ,  $U_2'$  e  $U_3'$  como as saídas do controlador temos que:

$$U_1' = K_1(x_d - x)$$

$$U_2' = K_2(y_d - y)$$

$$U_3' = K_3(z_d - z)$$

- É possível determinar  $\phi$ ,  $\theta$ ,  $\psi$  e  $U_1$  por meio da saída do controlador de altitude; considerando  $\psi = 0$  para simplificar e  $\alpha = \sin(\phi)$  e  $\beta = \sin(\theta)$  temos que:

$$U_1' = \mp \sqrt{1 - \alpha^2} \cdot \beta \left[ \frac{U_1}{m} \right]; \quad U_2' = \alpha \frac{U_1}{m}$$

$$U_3' = g - (\mp \sqrt{1 - \alpha^2} \cdot \pm \sqrt{1 - \beta^2} \cdot \left[ \frac{U_1}{m} \right])$$

• Com isso é possível resolver da seguinte forma:

$$\beta = \pm \left[ \left( \frac{g - U_0^1}{U_1^1} \right)^2 + 1 \right]^{-1/2}$$

$$U_1 = \pm m \sqrt{\frac{U_1^{12}}{\beta^2} + U_2^{12}} \quad \rightarrow \text{Considerar sempre positivo}$$

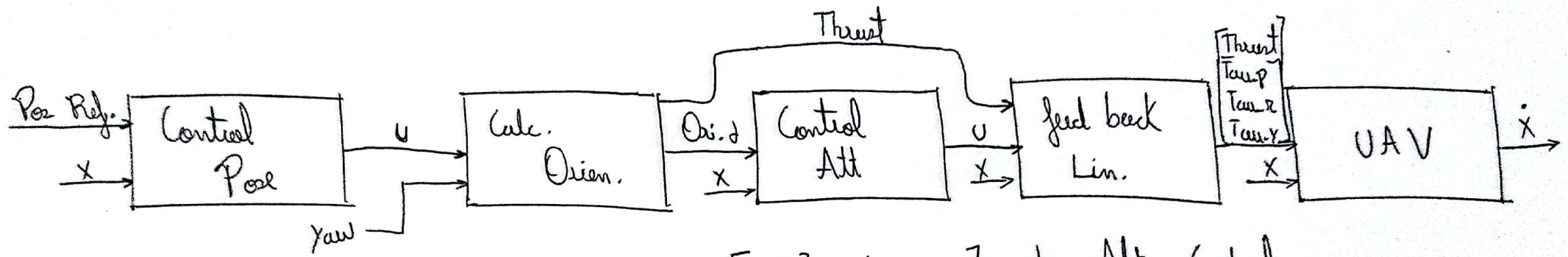
$$\alpha = \frac{U_2^1}{U_1} \cdot m$$

↳ Com isso:

$\arcsin(\beta) = \theta_2 \rightarrow$  ~~Para~~ Para o controlador de atitude

$\arcsin(\alpha) = \phi_2 \rightarrow$  Para o controlador de atitude





• Att. Control

↳ Tenes que para  $\phi$ :

$$\ddot{\phi} = K_2 \dot{\phi} + \frac{L}{I_x} V_2$$

$$V_2 = \omega_2 (\phi_2 - \phi)$$

$$\ddot{\phi} = K_2 \dot{\phi} + \frac{L}{I_x} \omega_2 (\phi_2 - \phi)$$

↳ Laplace:

$$s^2 \phi = K_2 s \phi + \frac{L}{I_x} (\phi_2 - \phi)$$

$$\frac{\phi}{\phi_2} = \frac{\omega_2}{\frac{I_x}{L} s^2 - \frac{I_x K_2}{L} s + \omega_2}$$

$$s_{1,2} = \frac{K_2}{2} \pm \sqrt{\left[ \frac{K_2^2}{4} - \frac{L}{I_x} \cdot \omega_2 \right]}$$

↑ negativo para convergência

$$s_{1,2} = \frac{1}{2} \pm \frac{\sqrt{1^2 - 4 \cdot K_2}}{2}$$

$$s_{1,2} = \frac{b}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{1}{2}\right)^2 - K_2}$$

↳  $b > 0$   
para convergência

• Alt. Control

↳ Tenes que para x:

• No artigo:

$$\ddot{x} = K_2 (x_2 - x)$$

$$s^2 x = K_2 (x_2 - x)$$

$$\frac{x}{x_2} = \frac{K_2}{s^2 + K_2}$$

$$s^2 + K_2 = 0$$

$$s^2 = -K_2$$

$$s = \pm K_2 i$$

sistema oscila.

↳ Correção:

$$\ddot{x} = K_2 (x_2 - x) - \dot{x}$$

$$s^2 x = K_2 x_2 - K_2 x - s x$$

$$s^2 x + K_2 x + s x = K_2 x_2$$

$$\frac{x}{x_2} = \frac{K_2}{s^2 + b s + K_2}$$