

Control de velocidad de un prototipo F1

Se pretende diseñar un control de velocidad de un prototipo de fórmula 1. El prototipo está dotado de un sistema de control del ángulo del alerón trasero que se ajusta automáticamente para mantener una fuerza vertical constante que lo fije al asfalto de forma independiente de la velocidad y de las variaciones de altura en el firme. Este sistema de control tiene el efecto colateral de provocar una fuerza de resistencia horizontal en el sentido opuesto a la marcha

$$F_h(\theta, v) = K \cdot \text{sen}(\theta) \cdot v^2$$

De esta manera, la ecuación que describe el movimiento horizontal del prototipo es

$$m \cdot \frac{dv}{dt} = F_{mot} - F_h(\theta, v)$$

donde F_{mot} es la fuerza motriz que produce el motor, que es proporcional a la tensión suministrada al servo dosificador de combustible

$$F_{mot} = K_{mot} \cdot u$$

El sistema de control de velocidad dispone de un sensor de dinámica instantánea y ganancia unidad que genera 1V por cada m/s de velocidad del prototipo. La tensión que da el sensor se compara con un valor de referencia y se introduce en un regulador que genera una tensión aplicada directamente al servo dosificador de combustible

Se pide,

- Linealizar las ecuaciones del vehículo para un estado de equilibrio dado por un ángulo de ataque del alerón de $\theta_0 = 0,1$ rads ($5,73^\circ$) y una velocidad $v_0 = 90$ m/s (324 Km/h).
- Obtener el diagrama de bloques del sistema de control de velocidad, haciendo constar todos sus bloques (sensor de velocidad, regulador, alerón, etc.) y sus señales (velocidad, fuerza motriz, tensión del servo, ángulo de ataque del alerón, etc.)
- Diseñar un regulador PI del tipo

$$R(s) = K \cdot \frac{s + a}{s}$$

que permita un tiempo de pico $t_p \approx 30$ seg. y un tiempo de establecimiento $t_s \approx 45$ seg.

- Hallar el efecto de las variaciones en el ángulo de ataque θ producidas por el sistema de control adicional de fuerza vertical en los siguientes casos
 - una variación constante en el ángulo de 1° ($0,017$ rads)
 - una variación cosenoidal del ángulo de ataque de amplitud 1° a un ritmo de 1 Hz

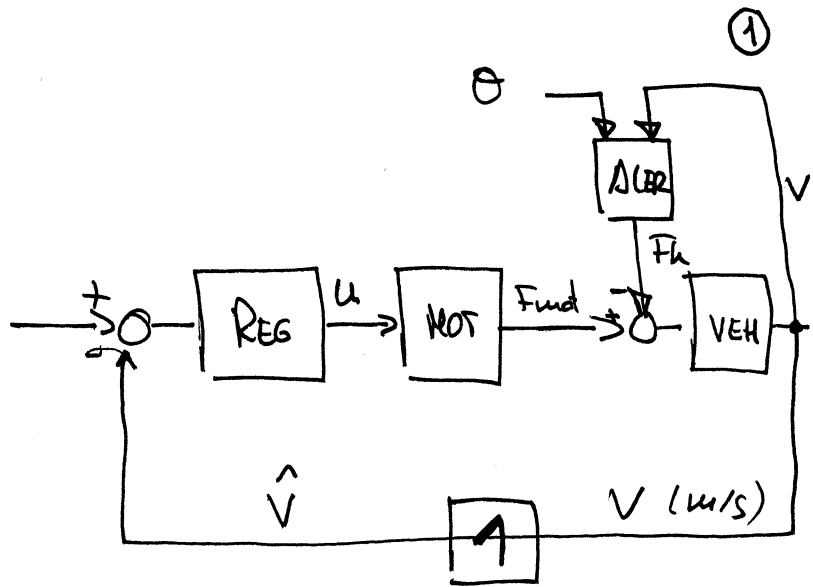
$$\theta(t) = 0,017 \cdot \cos(6,28t)$$

- Simular el diseño realizado en Matlab/Simulink y proponer mejoras.
-

Datos: $K = 1$, $m = 300$, $K_{mot} = 810$

Nota: *Salvo indicación expresa, todas las magnitudes vienen dadas en unidades del sistema internacional*

Linealización



$$m \cdot \frac{dv}{dt} = F_{mud} - k \cdot \sin \theta \cdot v^2$$

En el equilibrio:

$$F_{mud_0} = k \cdot \sin \theta_0 \cdot v_0^2 = 1 \cdot 0.1 \cdot 90^2 = 810 \text{ Nw}$$

$$u_0 = \frac{810}{810} = 1 \text{ V}$$

$$\theta_0 = 0.1 \text{ rads}$$

$$v_0^* = 90 \text{ v}$$

$$v_0 = 90 \text{ m/s}$$

$$\hat{v}_0 = 90 \text{ v}$$

$$F_{h_0} = 810 \text{ Nw}$$

Taylor:

$$F_h(\theta, v) = k \cdot \sin \theta \cdot v^2$$

$$\Delta F_h = k \cdot 2 \cdot v_0 \cdot \sin \theta_0 \cdot \Delta v + k \cdot v_0^2 \cdot \cos \theta_0 \cdot \Delta \theta =$$

$$= k \cdot 2 \cdot 90 \cdot 0.1 \cdot \Delta v + k \cdot 90^2 \cdot 0.99 \cdot \Delta \theta =$$

$$= 18 \cdot \Delta v + 8100 \cdot \Delta \theta$$

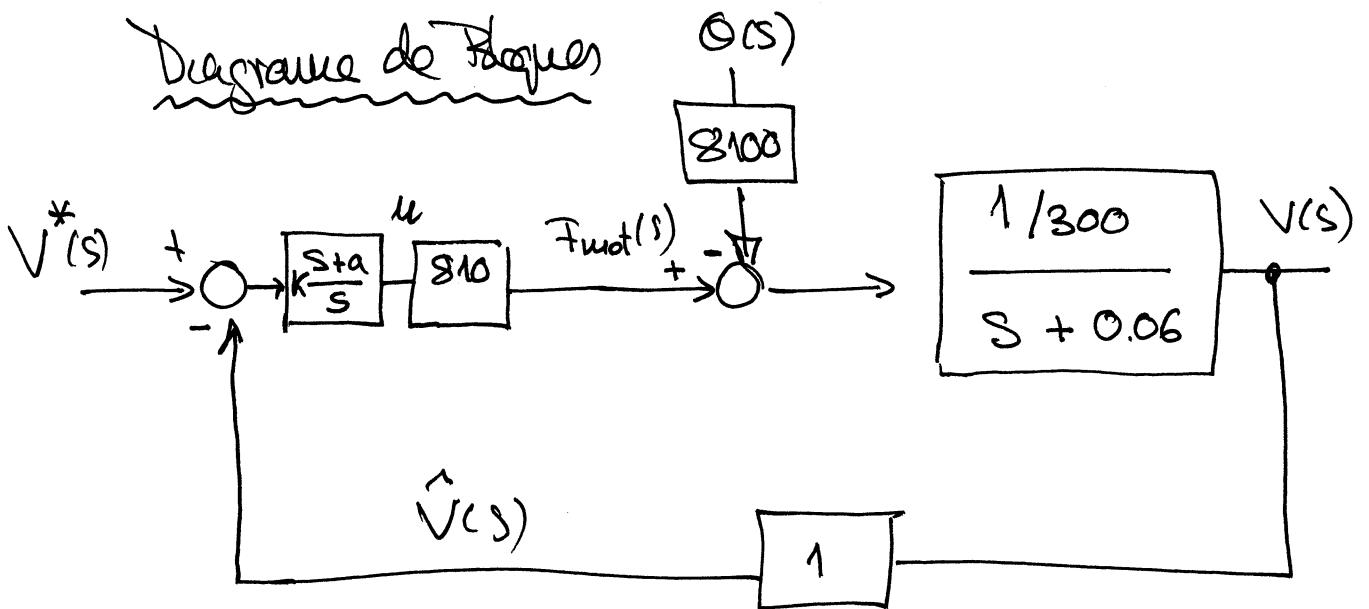
$$u \cdot \frac{dV}{dt} = \Delta F_{\text{mot}} - 18 \Delta V - 8100 \Delta \theta$$

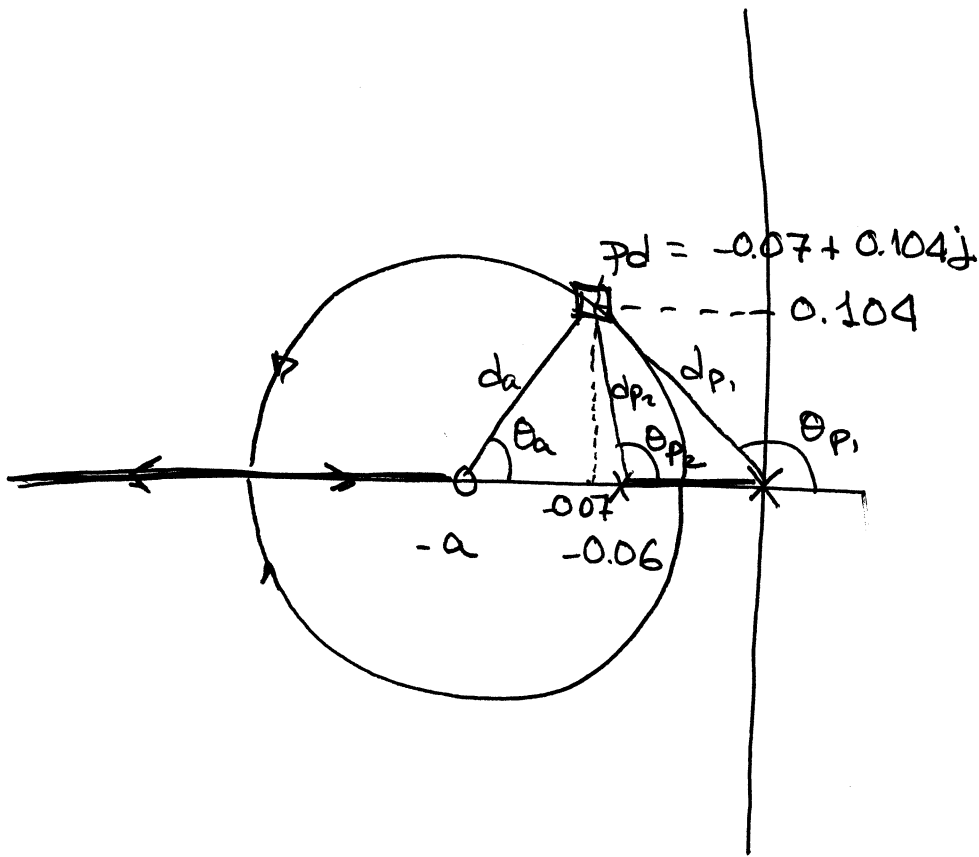
$$u \cdot \frac{d \Delta V}{dt} + 18 \cdot \Delta V = \Delta F_{\text{mot}} - 8100 \Delta \theta$$

Laplace :

$$u \cdot s V(s) + 18 V(s) = F_{\text{mot}}(s) - 8100 \Theta(s)$$

Diagramme de Blocs





$t_p = 30s$
 $t_s = 45s$

$t_p = \frac{\eta}{\omega_d} = 30 \rightarrow \omega_d = \frac{\eta}{30} = 0.104$
 $t_s = \frac{\eta}{\sigma} = 45 \rightarrow \sigma = \frac{\eta}{45} = 0.07$

Ec. Caracteristica: $1 + L(s) = 0$

\downarrow
 $P_d = -0.07 \pm 0.104j$

$$1 + K \cdot 810 \cdot \frac{1}{300} \cdot \frac{s+a}{s \cdot (s+0.06)} = 0$$

$$1 + K \cdot 2.7 \cdot \frac{s+a}{s(s+0.06)} = 0$$

$\theta_a = 39.4^\circ$

Calculando (por el crit. del argumento)

$\theta_{p1} = 123.94^\circ$

$\theta_{p2} = 95.5^\circ$

$\theta_{p1} + \theta_{p2} - \theta_a = 180^\circ$

$219.4^\circ - \theta_a = 180^\circ \rightarrow \theta_a = 39.4^\circ$

$$(a - 0.07) \cdot \operatorname{tg} 39.4^\circ = 0.104$$

$$a = \frac{0.104}{\operatorname{tg} 39.4^\circ} + 0.07 = \frac{0.104}{0.82} + 0.07 = \underline{\underline{0.196}}$$

$$\underline{\underline{a \approx 0.2}}$$

Aplicando el out. del módulo podemos obtener K

$$K = \frac{dp_1 \cdot dp_2}{da} \cdot \frac{1}{2.7} =$$

$$= \frac{0.1254 \times 0.1045}{0.1665 \times 2.7} = \underline{\underline{0.03}}$$

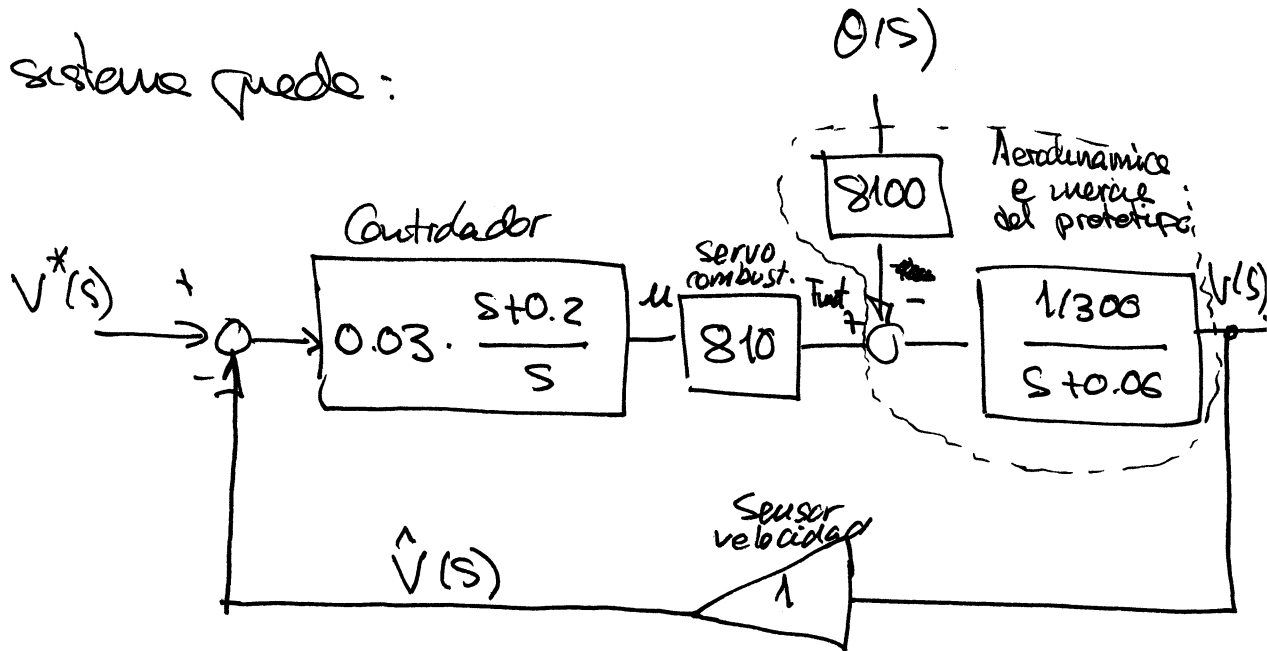
$dp_1 = 0.1254$
 $dp_2 = 0.1045$
 $da =$

luego el regulador será:

$$C(s) = 0.03 \cdot \frac{s + 0.2}{s}$$

5

El sistema queda:



Para hallar el efecto de lateral del sistema de control de fuerza vertical hallamos la S_i

$$\begin{aligned}
 S_i(s) &= \frac{\frac{1/300}{s+0.06}}{1 + 0.03 \frac{s+0.2}{s} \cdot 810 \cdot \frac{1/300}{s+0.06}} \\
 &= \frac{1/300 \cdot s}{s \cdot (s+0.06) + 0.081 \cdot (s+0.2)} \\
 &= \frac{1/300 \cdot s}{s^2 + (0.06 + 0.081) \cdot s + 0.081 \cdot 0.2} \\
 &= \frac{1/300 \cdot s}{s^2 + 0.141s + 0.0162}
 \end{aligned}$$

Para una variación constante del ángulo θ
 vemos que

$$V(\infty) = \lim_{s \rightarrow 0} s \cdot \frac{0.017}{s} \cdot Si(s) \cdot 8100 =$$

$$= 0.017 \times 8100 \cdot Si(0) = \underline{\underline{\phi}}$$

El sistema cancela en reg. permanente una
 variación tipo escalón del ángulo de la aeronave

Si la variación es

$$\theta(t) = 0.017 \cdot \cos(6.28t)$$

la variación de la velocidad será también
 coseno del de la misma frecuencia pero con
 amplitud

$$A_v = 0.017 \cdot 8100 \cdot |Si(6.28j)| =$$

$$= 0.017 \cdot 8100 \cdot 0.0005328 =$$

$$= \underline{\underline{0.0734 \text{ m/s}}}$$

