

calculatoratoz.comunitsconverters.com

Controles laterales Fórmulas

[¡Calculadoras!](#)[¡Ejemplos!](#)[¡Conversiones!](#)

Marcador calculatoratoz.com, unitsconverters.com

Cobertura más amplia de calculadoras y creciente - **¡30.000+ calculadoras!**
Calcular con una unidad diferente para cada variable - **¡Conversión de unidades integrada!**

La colección más amplia de medidas y unidades - **¡250+ Medidas!**

¡Siéntete libre de COMPARTIR este documento con tus amigos!

[Por favor, deje sus comentarios aquí...](#)



Lista de 10 Controles laterales Fórmulas

Controles laterales ↗

1) Ángulo de deflexión dado el coeficiente de elevación ↗

fx $\delta_a = \frac{C_l}{C_{l\alpha} \cdot \tau}$

Calculadora abierta ↗

ex $5.530303 \text{ rad} = \frac{0.073}{0.02 \cdot 0.66}$

2) Ascensor dado Roll Rate ↗

fx

Calculadora abierta ↗

$$L = -2 \cdot \int \left(C_{l\alpha} \cdot \left(\frac{p \cdot x}{u_0} \right) \cdot Q \cdot c \cdot x, x, 0, \frac{b}{2} \right)$$

ex

$$770 \text{ N} = -2 \cdot \int \left(-0.1 \cdot \left(\frac{0.5 \text{ rad/s}^2 \cdot x}{50 \text{ m/s}} \right) \cdot 0.55 \text{ rad/s}^2 \cdot 2.1 \text{ m} \cdot x, x, 0, \frac{200 \text{ m}}{2} \right)$$

3) Coeficiente de amortiguación del balanceo ↗

fx $C_{l\omega} = -\frac{4 \cdot C_{l\omega w}}{S \cdot b^2} \cdot \int \left(c \cdot x^2, x, 0, \frac{b}{2} \right)$

Calculadora abierta ↗

ex $-0.947059 = -\frac{4 \cdot 0.23}{17 \text{ m}^2 \cdot (200 \text{ m})^2} \cdot \int \left(2.1 \text{ m} \cdot x^2, x, 0, \frac{200 \text{ m}}{2} \right)$



4) Coeficiente de elevación con respecto a la velocidad de balanceo

fxCalculadora abierta 

$$Cl = - \left(\frac{2 \cdot p}{S_r \cdot b \cdot u_0} \right) \cdot \int \left(Cl_\alpha \cdot c \cdot x^2, x, 0, \frac{b}{2} \right)$$

ex

$$0.038043 = - \left(\frac{2 \cdot 0.5 \text{rad/s}^2}{184 \text{m}^2 \cdot 200 \text{m} \cdot 50 \text{m/s}} \right) \cdot \int \left(-0.1 \cdot 2.1 \text{m} \cdot x^2, x, 0, \frac{200 \text{m}}{2} \right)$$

5) Coeficiente de elevación de la sección de alerón dada la deflexión del alerón

fxCalculadora abierta 

$$C_l = C_{l\alpha} \cdot \left(\frac{d\alpha}{d\delta_a} \right) \cdot \delta_a$$

$$\text{ex } 0.073333 = 0.02 \cdot \left(\frac{3.0 \text{rad}}{4.5 \text{rad}} \right) \cdot 5.5 \text{rad}$$

6) Coeficiente de elevación de la sección de alerones dada la eficacia del control

fxCalculadora abierta 

$$C_l = C_{l\alpha} \cdot \tau \cdot \delta_a$$

$$\text{ex } 0.0726 = 0.02 \cdot 0.66 \cdot 5.5 \text{rad}$$

7) Control de balanceo de pendiente y coeficiente de elevación

fxCalculadora abierta 

$$C_{l\alpha} = \frac{C_l}{\delta_a \cdot \tau}$$

$$\text{ex } 0.02011 = \frac{0.073}{5.5 \text{rad} \cdot 0.66}$$



8) Deflexión de los ailerones dado el coeficiente de elevación de los ailerones

Calculadora abierta

fx $C_1 = \frac{2 \cdot C_{l\alpha w} \cdot \tau \cdot \delta_a}{S \cdot b} \cdot \int(c \cdot x, x, y_1, y_2)$

ex $0.073097 = \frac{2 \cdot 0.23 \cdot 0.66 \cdot 5.5 \text{rad}}{17 \text{m}^2 \cdot 200 \text{m}} \cdot \int(2.1 \text{m} \cdot x, x, 1.5 \text{m}, 12 \text{m})$

9) Efectividad del control de ailerones dada la deflexión de los ailerones

Calculadora abierta

fx $\tau = \frac{C_1}{C_{l\alpha} \cdot \delta_a}$

ex $0.663636 = \frac{0.073}{0.02 \cdot 5.5 \text{rad}}$

10) Potencia de control de balanceo

Calculadora abierta

fx $Cl_{\delta\alpha} = \frac{2 \cdot C_{l\alpha w} \cdot \tau}{S \cdot b} \cdot \int(c \cdot x, x, y_1, y_2)$

ex $0.01329 \text{rad} = \frac{2 \cdot 0.23 \cdot 0.66}{17 \text{m}^2 \cdot 200 \text{m}} \cdot \int(2.1 \text{m} \cdot x, x, 1.5 \text{m}, 12 \text{m})$



Variables utilizadas

- **b** Envergadura (*Metro*)
- **c** Acorde (*Metro*)
- **C_I** Control de balanceo del coeficiente de elevación
- **C_{Iα}** Control de balanceo de pendiente y coeficiente de elevación
- **C_{Iaw}** Derivada del coeficiente de elevación del ala
- **C_I** Coeficiente de elevación con respecto a la velocidad de balanceo
- **C_{I_p}** Coeficiente de amortiguación del balanceo
- **C_{I_a}** Pendiente de curva de elevación
- **C_{I_{δα}}** Potencia de control de balanceo (*Radián*)
- **d_α** Tasa de cambio del ángulo de ataque (*Radián*)
- **d_{δ_a}** Tasa de cambio de deflexión del alerón (*Radián*)
- **L** Elevación con respecto al Roll Rate (*Newton*)
- **p** Tasa de rollo (*Radianes por segundo cuadrado*)
- **Q** Tasa de tono (*Radianes por segundo cuadrado*)
- **S** Área del ala (*Metro cuadrado*)
- **S_r** Área de referencia del ala (*Metro cuadrado*)
- **u₀** Velocidad de referencia en el eje X (*Metro por Segundo*)
- **y₁** Longitud inicial (*Metro*)
- **y₂** Longitud final (*Metro*)
- **δ_a** Deflexión del alerón (*Radián*)
- **T** Parámetro de efectividad de la aleta



Constantes, funciones, medidas utilizadas

- **Función:** `int`, `int(expr, arg, from, to)`

La integral definida se puede utilizar para calcular el área neta con signo, que es el área sobre el eje x menos el área debajo del eje x.

- **Medición:** **Longitud** in Metro (m)

Longitud Conversión de unidades 

- **Medición:** **Área** in Metro cuadrado (m^2)

Área Conversión de unidades 

- **Medición:** **Velocidad** in Metro por Segundo (m/s)

Velocidad Conversión de unidades 

- **Medición:** **Fuerza** in Newton (N)

Fuerza Conversión de unidades 

- **Medición:** **Ángulo** in Radián (rad)

Ángulo Conversión de unidades 

- **Medición:** **Aceleración angular** in Radianes por segundo cuadrado (rad/s^2)

Aceleración angular Conversión de unidades 



Consulte otras listas de fórmulas

- Estabilidad direccional Fórmulas ↗ • Controles laterales Fórmulas ↗

¡Síéntete libre de COMPARTIR este documento con tus amigos!

PDF Disponible en

[English](#) [Spanish](#) [French](#) [German](#) [Russian](#) [Italian](#) [Portuguese](#) [Polish](#) [Dutch](#)

6/17/2024 | 8:04:10 AM UTC

[Por favor, deje sus comentarios aquí...](#)

