



calculatoratoz.com



unitsconverters.com

Maniobra de alto factor de carga 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 17 Maniobra de alto factor de carga Fórmulas

Maniobra de alto factor de carga ↗

1) Cambio en el ángulo de ataque debido a la ráfaga ascendente ↗

fx $\Delta\alpha = \tan\left(\frac{u}{V}\right)$

Calculadora abierta ↗

ex $0.239735\text{rad} = \tan\left(\frac{8\text{m/s}}{34\text{m/s}}\right)$

2) Carga alar para un radio de giro dado ↗

fx $W_S = \frac{R \cdot \rho_\infty \cdot C_L \cdot [g]}{2}$

Calculadora abierta ↗

ex $354.3308\text{Pa} = \frac{29495.25\text{m} \cdot 1.225\text{kg/m}^3 \cdot 0.002 \cdot [g]}{2}$

3) Carga alar para una velocidad de giro determinada ↗

fx $W_S = \left([g]^2\right) \cdot \rho_\infty \cdot C_L \cdot \frac{n}{2 \cdot \left(\omega^2\right)}$

Calculadora abierta ↗

ex $354.6108\text{Pa} = \left([g]^2\right) \cdot 1.225\text{kg/m}^3 \cdot 0.002 \cdot \frac{1.2}{2 \cdot \left((1.144\text{degree/s})^2\right)}$



4) Coeficiente de elevación para la carga del ala y el radio de giro dados



fx $C_L = 2 \cdot \frac{W_S}{\rho_\infty \cdot R \cdot [g]}$

Calculadora abierta

ex $0.001998 = 2 \cdot \frac{354 \text{Pa}}{1.225 \text{kg/m}^3 \cdot 29495.25 \text{m} \cdot [g]}$

5) Coeficiente de elevación para un radio de giro determinado

fx $C_L = \frac{W}{0.5 \cdot \rho_\infty \cdot S \cdot [g] \cdot R}$

Calculadora abierta

ex $0.002 = \frac{1800 \text{N}}{0.5 \cdot 1.225 \text{kg/m}^3 \cdot 5.08 \text{m}^2 \cdot [g] \cdot 29495.25 \text{m}}$

6) Coeficiente de elevación para una velocidad de giro determinada

fx $C_L = 2 \cdot W \cdot \frac{\omega^2}{[g]^2 \cdot \rho_\infty \cdot n \cdot S}$

Calculadora abierta

ex $0.001998 = 2 \cdot 1800 \text{N} \cdot \frac{(1.144 \text{degree/s})^2}{[g]^2 \cdot 1.225 \text{kg/m}^3 \cdot 1.2 \cdot 5.08 \text{m}^2}$



7) Factor de carga para la velocidad de giro dada para aviones de combate de alto rendimiento ↗

fx $n = v \cdot \frac{\omega}{[g]}$

Calculadora abierta ↗

ex $1.199523 = 589.15\text{m/s} \cdot \frac{1.144\text{degree/s}}{[g]}$

8) Factor de carga para radio de giro dado para aviones de combate de alto rendimiento ↗

fx $n = \frac{v^2}{[g] \cdot R}$

Calculadora abierta ↗

ex $1.199994 = \frac{(589.15\text{m/s})^2}{[g] \cdot 29495.25\text{m}}$

9) Radio de giro para factor de carga alto ↗

fx $R = \frac{v^2}{[g] \cdot n}$

Calculadora abierta ↗

ex $29495.1\text{m} = \frac{(589.15\text{m/s})^2}{[g] \cdot 1.2}$



10) Radio de giro para un coeficiente de elevación determinado ↗

fx $R = 2 \cdot \frac{W}{\rho_{\infty} \cdot S \cdot [g] \cdot C_L}$

Calculadora abierta ↗

ex $29495.25m = 2 \cdot \frac{1800N}{1.225kg/m^3 \cdot 5.08m^2 \cdot [g] \cdot 0.002}$

11) Radio de giro para una carga alar determinada ↗

fx $R = 2 \cdot \frac{W_S}{\rho_{\infty} \cdot C_L \cdot [g]}$

Calculadora abierta ↗

ex $29467.72m = 2 \cdot \frac{354Pa}{1.225kg/m^3 \cdot 0.002 \cdot [g]}$

12) Velocidad dada Radio de giro para factor de carga alto ↗

fx $v = \sqrt{R \cdot n \cdot [g]}$

Calculadora abierta ↗

ex $589.1515m/s = \sqrt{29495.25m \cdot 1.2 \cdot [g]}$

13) Velocidad de giro para factor de carga alto ↗

fx $\omega = [g] \cdot \frac{n}{v}$

Calculadora abierta ↗

ex $1.144455degree/s = [g] \cdot \frac{1.2}{589.15m/s}$



14) Velocidad de giro para un coeficiente de elevación determinado ↗

fx

$$\omega = [g] \cdot \left(\sqrt{\frac{S \cdot \rho_{\infty} \cdot C_L \cdot n}{2 \cdot W}} \right)$$

Calculadora abierta ↗

ex

$$1.144452 \text{degree/s} = [g] \cdot \left(\sqrt{\frac{5.08 \text{m}^2 \cdot 1.225 \text{kg/m}^3 \cdot 0.002 \cdot 1.2}{2 \cdot 1800 \text{N}}} \right)$$

15) Velocidad de giro para una carga alar determinada ↗

fx

$$\omega = [g] \cdot \left(\sqrt{\rho_{\infty} \cdot C_L \cdot \frac{n}{2 \cdot W_S}} \right)$$

Calculadora abierta ↗

ex

$$1.144986 \text{degree/s} = [g] \cdot \left(\sqrt{1.225 \text{kg/m}^3 \cdot 0.002 \cdot \frac{1.2}{2 \cdot 354 \text{Pa}}} \right)$$

16) Velocidad mínima de vuelo ↗

fx

$$V_{\min} = \sqrt{\left(\frac{W}{5}\right) \cdot \left(\frac{2}{\rho}\right) \cdot \left(\frac{1}{C_L}\right)}$$

Calculadora abierta ↗

ex

$$589.9388 \text{m/s} = \sqrt{\left(\frac{1800 \text{N}}{4 \text{m}^2}\right) \cdot \left(\frac{2}{1.293 \text{kg/m}^3}\right) \cdot \left(\frac{1}{0.002}\right)}$$



17) Velocidad para una tasa de maniobra de pull-up dada 

$$V_{\text{pull-up}} = [g] \cdot \frac{n_{\text{pull-up}} - 1}{\omega}$$

Calculadora abierta 

$$240.1741 \text{ m/s} = [g] \cdot \frac{1.489 - 1}{1.144 \text{ degree/s}}$$



Variables utilizadas

- S Área bruta del ala de la aeronave (*Metro cuadrado*)
- C_L Coeficiente de elevación
- n Factor de carga
- $n_{\text{pull-up}}$ Factor de carga de dominadas
- R Radio de giro (*Metro*)
- S Área de referencia (*Metro cuadrado*)
- u Velocidad de ráfaga (*Metro por Segundo*)
- v Velocidad (*Metro por Segundo*)
- V Velocidad de vuelo (*Metro por Segundo*)
- V_{\min} Velocidad mínima de vuelo (*Metro por Segundo*)
- $V_{\text{pull-up}}$ Velocidad de maniobra de dominadas (*Metro por Segundo*)
- W Peso de la aeronave (*Newton*)
- W_S Ala cargando (*Pascal*)
- $\Delta\alpha$ Cambio en el ángulo de ataque (*Radián*)
- ρ Densidad del aire (*Kilogramo por metro cúbico*)
- ρ_∞ Densidad de flujo libre (*Kilogramo por metro cúbico*)
- ω Ritmo de turno (*Grado por segundo*)



Constantes, funciones, medidas utilizadas

- **Constante:** [g], 9.80665

Aceleración gravitacional en la Tierra

- **Función:** sqrt, sqrt(Number)

Una función de raíz cuadrada es una función que toma un número no negativo como entrada y devuelve la raíz cuadrada del número de entrada dado.

- **Función:** tan, tan(Angle)

La tangente de un ángulo es una razón trigonométrica entre la longitud del lado opuesto a un ángulo y la longitud del lado adyacente a un ángulo en un triángulo rectángulo.

- **Medición:** Longitud in Metro (m)

Longitud Conversión de unidades 

- **Medición:** Área in Metro cuadrado (m²)

Área Conversión de unidades 

- **Medición:** Presión in Pascal (Pa)

Presión 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 Radian (rad)

Ángulo Conversión de unidades 

- **Medición:** Velocidad angular in Grado por segundo (degree/s)

Velocidad angular Conversión de unidades 

- **Medición:** Densidad in Kilogramo por metro cúbico (kg/m³)

Densidad Conversión de unidades 



Consulte otras listas de fórmulas

- Maniobra de alto factor de carga

Fórmulas 

¡Siéntete libre de COMPARTIR este documento con tus amigos!

PDF Disponible en

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

5/20/2024 | 6:26:52 AM UTC

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

