



[calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com)



[unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

# Manobra de alto fator de carga Fórmulas

Calculadoras!

Exemplos!

Conversões!

marca páginas [calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com), [unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

Maior cobertura de calculadoras e crescente - **30.000+ calculadoras!**  
Calcular com uma unidade diferente para cada variável - **Conversão de  
unidade embutida!**

Coleção mais ampla de medidas e unidades - **250+ medições!**

Sinta-se à vontade para **COMPARTILHAR** este  
documento com seus amigos!

[Por favor, deixe seu feedback aqui...](#)



# Lista de 17 Manobra de alto fator de carga Fórmulas

## Manobra de alto fator de carga ↗

### 1) Carregamento lateral para determinado raio de giro ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

### 2) Coeficiente de elevação para determinada taxa de giro ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

### 3) Coeficiente de elevação para determinado raio de giro ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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



**4) Coeficiente de levantamento para determinada carga alar e raio de giro**[Abrir Calculadora](#)

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

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

**5) Fator de carga para determinada taxa de curva para aeronaves de caça de alto desempenho**[Abrir Calculadora](#)

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

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

**6) Fator de carga para determinado raio de giro para aeronaves de caça de alto desempenho**[Abrir Calculadora](#)

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

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



## 7) Mudança no ângulo de ataque devido à rajada ascendente ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

## 8) Raio de giro para alto fator de carga ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

## 9) Raio de giro para determinada carga alar ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

## 10) Raio de giro para determinado coeficiente de sustentação ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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



## 11) Taxa de giro para alto fator de carga ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

## 12) Taxa de giro para determinada carga alar ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

## 13) Taxa de rotação para determinado coeficiente de elevação ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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

## 14) Velocidade dada Raio de Giro para Fator de Carga Alto ↗

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

[Abrir Calculadora ↗](#)

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



## 15) Velocidade Mínima de Voo ↗

**fx**

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

**Abrir Calculadora ↗****ex**

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

## 16) Velocidade para determinada taxa de manobra de pull-up ↗

**fx**

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

**Abrir Calculadora ↗****ex**

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

## 17) Wing Load para determinada taxa de giro ↗

**fx**

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

**Abrir Calculadora ↗****ex**

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



# Variáveis Usadas

- $S$  Área Bruta da Asa da Aeronave (*Metro quadrado*)
- $C_L$  Coeficiente de elevação
- $n$  Fator de carga
- $n_{\text{pull-up}}$  Fator de carga pull-up
- $R$  Raio de giro (*Metro*)
- $S$  Área de referência (*Metro quadrado*)
- $u$  Velocidade da rajada (*Metro por segundo*)
- $v$  Velocidade (*Metro por segundo*)
- $V$  Velocidade de vôo (*Metro por segundo*)
- $V_{\min}$  Velocidade Mínima de Voo (*Metro por segundo*)
- $V_{\text{pull-up}}$  Velocidade da manobra pull-up (*Metro por segundo*)
- $W$  Peso da aeronave (*Newton*)
- $W_S$  Carregamento lateral (*Pascal*)
- $\Delta\alpha$  Mudança no ângulo de ataque (*Radiano*)
- $\rho$  Densidade do ar (*Quilograma por Metro Cúbico*)
- $\rho_\infty$  Densidade de fluxo livre (*Quilograma por Metro Cúbico*)
- $\omega$  Taxa de giro (*Grau por Segundo*)



# Constantes, Funções, Medidas usadas

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

*Aceleração gravitacional na Terra*

- **Função:** sqrt,  $\sqrt{\text{Number}}$

*Uma função de raiz quadrada é uma função que recebe um número não negativo como entrada e retorna a raiz quadrada do número de entrada fornecido.*

- **Função:** tan,  $\tan(\text{Angle})$

*A tangente de um ângulo é uma razão trigonométrica entre o comprimento do lado oposto a um ângulo e o comprimento do lado adjacente a um ângulo em um triângulo retângulo.*

- **Medição:** Comprimento in Metro (m)

*Comprimento Conversão de unidades* 

- **Medição:** Área in Metro quadrado ( $m^2$ )

*Área Conversão de unidades* 

- **Medição:** Pressão in Pascal (Pa)

*Pressão Conversão de unidades* 

- **Medição:** Velocidade in Metro por segundo (m/s)

*Velocidade Conversão de unidades* 

- **Medição:** Força in Newton (N)

*Força Conversão de unidades* 

- **Medição:** Ângulo in Radiano (rad)

*Ângulo Conversão de unidades* 

- **Medição:** Velocidade angular in Grau por Segundo (degree/s)

*Velocidade angular Conversão de unidades* 

- **Medição:** Densidade in Quilograma por Metro Cúbico ( $kg/m^3$ )

*Densidade Conversão de unidades* 



## Verifique outras listas de fórmulas

- Manobra de alto fator de carga

Fórmulas 

Sinta-se à vontade para COMPARTILHAR este documento com seus amigos!

### PDF Disponível em

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

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

*[Por favor, deixe seu feedback aqui...](#)*

