

calculatoratoz.comunitsconverters.com

Estimativa do comprimento da pista da aeronave Fórmulas

[Calculadoras!](#)[Exemplos!](#)[Conversões!](#)

marca páginas calculatoratoz.com, 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 25 Estimativa do comprimento da pista da aeronave Fórmulas

Estimativa do comprimento da pista da aeronave ↗

1) Carga útil transportada quando o peso de decolagem desejado é considerado ↗

fx $PYL = D - OEW - FW$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $25t = 36.1t - 10t - 1.1t$

2) Coeficiente de elevação para força de elevação fornecida pelo corpo da asa do veículo ↗

fx $C_l = \frac{L_{Aircraft}}{0.5 \cdot \rho \cdot (V^2) \cdot S}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $0.001073 = \frac{1072.39\text{kN}}{0.5 \cdot 1.21\text{kg/m}^3 \cdot ((268\text{km/h})^2) \cdot 23\text{m}^2}$

3) Força de elevação fornecida pelo corpo da asa do veículo ↗

fx $L_{Aircraft} = 0.5 \cdot \rho \cdot V^2 \cdot S \cdot C_l$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $999.431\text{kN} = 0.5 \cdot 1.21\text{kg/m}^3 \cdot (268\text{km/h})^2 \cdot 23\text{m}^2 \cdot 0.001$



4) Força de levantamento dada a força de atrito devido à resistência ao rolamento ↗

fx

Abrir Calculadora ↗

$$L_{\text{Aircraft}} = \left(\left((M_{\text{Aircraft}} \cdot [g] \cdot \cos(\Phi)) - \left(\frac{F_{\text{Friction}}}{\mu_r} \right) \right) \right)$$

ex 1588.789kN = $\left(\left((50000\text{kg} \cdot [g] \cdot \cos(5)) - \left(\frac{4125\text{kN}}{0.03} \right) \right) \right)$

5) Número de Mach verdadeiro quando a velocidade real da aeronave ↗

fx $M_{\text{True}} = \frac{V_{\text{TAS}}}{c}$

Abrir Calculadora ↗

ex $4 = \frac{190\text{km/h}}{47.5\text{km/h}}$

6) Peso de decolagem desejado ↗

fx $D = PYL + OEW + FW$

Abrir Calculadora ↗

ex $36.1t = 25t + 10t + 1.1t$

7) Peso do Combustível a ser Transportado dado o Peso de Decolagem Desejado ↗

fx $FW = D - PYL - OEW$

Abrir Calculadora ↗

ex $1.1t = 36.1t - 25t - 10t$



8) Peso vazio operacional quando o peso de decolagem desejado é considerado ↗

fx $OEW = D - PYL - FW$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $10t = 36.1t - 25t - 1.1t$

9) Velocidade do som (número de Mach) ↗

fx $c = \frac{V_{TAS}}{M_{True}}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $47.5\text{km/h} = \frac{190\text{km/h}}{4}$

10) Velocidade do veículo para força de elevação fornecida pelo corpo da asa do veículo ↗

fx $V = \sqrt{\left(\frac{L_{Aircraft}}{0.5 \cdot \rho \cdot S \cdot C_l} \right)}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $277.6098\text{km/h} = \sqrt{\left(\frac{1072.39\text{kN}}{0.5 \cdot 1.21\text{kg/m}^3 \cdot 23\text{m}^2 \cdot 0.001} \right)}$

11) Velocidade real da aeronave (número Mach) ↗

fx $V_{TAS} = c \cdot M_{True}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $190\text{km/h} = 47.5\text{km/h} \cdot 4$



Temperatura de referência do aeródromo ↗

12) Média mensal da temperatura máxima diária para o mês mais quente do ano ↗

$$fx \quad T_m = 3 \cdot (ART - T_a) + T_a$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 6.48K = 3 \cdot (35.16K - 49.5K) + 49.5K$$

13) Média Mensal da Temperatura Média Diária para determinado ART ↗

$$fx \quad T_a = \left(\frac{(3 \cdot ART) - T_m}{2} \right)$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 50K = \left(\frac{(3 \cdot 35.16K) - 5.48K}{2} \right)$$

14) Temperatura de Referência do Aeródromo ↗

$$fx \quad ART = T_a + \left(\frac{T_m - T_a}{3} \right)$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 34.82667K = 49.5K + \left(\frac{5.48K - 49.5K}{3} \right)$$



Asa Bruta de Aeronave ↗

15) Área Bruta da Asa da Aeronave dada a Velocidade de Parada do Veículo ↗

fx $S = 2 \cdot M_{\text{Aircraft}} \cdot \frac{[g]}{V^2 \cdot \rho \cdot C_{L,\max}}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $12.82281 \text{m}^2 = 2 \cdot 50000 \text{kg} \cdot \frac{[g]}{(268 \text{km/h})^2 \cdot 1.21 \text{kg/m}^3 \cdot 0.88}$

16) Área Bruta da Asa da Aeronave dada a Velocidade do Veículo em Condições de Voo Estabilizadoras ↗

fx $S = 2 \cdot M_{\text{Aircraft}} \cdot \frac{[g]}{\rho \cdot C_l \cdot V^2}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $11284.07 \text{m}^2 = 2 \cdot 50000 \text{kg} \cdot \frac{[g]}{1.21 \text{kg/m}^3 \cdot 0.001 \cdot (268 \text{km/h})^2}$

17) Área bruta da asa da aeronave para força de elevação fornecida pelo corpo da asa do veículo ↗

fx $S = \frac{L_{\text{Aircraft}}}{0.5 \cdot \rho \cdot V^2 \cdot C_l}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $24.67901 \text{m}^2 = \frac{1072.39 \text{kN}}{0.5 \cdot 1.21 \text{kg/m}^3 \cdot (268 \text{km/h})^2 \cdot 0.001}$



18) Coeficiente de Elevação Máximo Atingível dada a Velocidade de Parada do Veículo ↗

fx $C_{L,max} = 2 \cdot M_{Aircraft} \cdot \frac{[g]}{\rho \cdot S \cdot V^2}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $0.490612 = 2 \cdot 50000\text{kg} \cdot \frac{[g]}{1.21\text{kg/m}^3 \cdot 23\text{m}^2 \cdot (268\text{km/h})^2}$

19) Velocidade de parada do veículo dada o coeficiente de elevação máximo atingível ↗

fx $V = \sqrt{\frac{2 \cdot M_{Aircraft} \cdot [g]}{\rho \cdot S \cdot C_{L,max}}}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $200.1071\text{km/h} = \sqrt{\frac{2 \cdot 50000\text{kg} \cdot [g]}{1.21\text{kg/m}^3 \cdot 23\text{m}^2 \cdot 0.88}}$

Comprimento da pista de decolagem ↗

20) Comprimento da decolagem da pista corrigido para elevação ↗

fx $T_c = \left(TOR \cdot 0.07 \cdot \left(\frac{R_e}{300} \right) \right) + TOR$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $3361.386\text{m} = \left(3352\text{m} \cdot 0.07 \cdot \left(\frac{12\text{m}}{300} \right) \right) + 3352\text{m}$



21) Comprimento da decolagem da pista corrigido para elevação, temperatura e inclinação ↗

fx**Abrir Calculadora ↗**

$$\text{TOR}_C = (\text{TOR}_{\text{Corrected}} \cdot S_{\text{Slope}} \cdot 0.1) + \text{TOR}_{\text{Corrected}}$$

ex $4042.038m = (4038m \cdot 0.01 \cdot 0.1) + 4038m$

22) Comprimento de decolagem da pista corrigido para elevação e temperatura ↗

fx**Abrir Calculadora ↗**

$$\text{TOR}_{\text{Corrected}} = (T_c \cdot (\text{ART} - T_s) \cdot 0.01) + T_c$$

ex $4038.048m = (3360m \cdot (35.16K - 14.98K) \cdot 0.01) + 3360m$

23) Elevação da pista dada Comprimento da decolagem da pista corrigido para elevação ↗

fx**Abrir Calculadora ↗**

$$R_e = \left(\frac{T_c - \text{TOR}}{\text{TOR} \cdot 0.07} \right) \cdot 300$$

ex $10.22844m = \left(\frac{3360m - 3352m}{3352m \cdot 0.07} \right) \cdot 300$



24) Inclinação da pista sobre o comprimento de decolagem corrigido para elevação, temperatura e inclinação ↗

fx $S_{\text{Slope}} = \frac{\text{TOR}_C - \text{TOR}_{\text{Corrected}}}{\text{TOR}_{\text{Corrected}} \cdot 0.1}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $0.009906 = \frac{4042\text{m} - 4038\text{m}}{4038\text{m} \cdot 0.1}$

25) Temperatura de referência do aeródromo fornecida Comprimento de decolagem corrigido ↗

fx $\text{ART} = \left(\frac{\text{TOR}_{\text{Corrected}} - T_c}{T_c \cdot 0.01} \right) + T_s$

[Abrir Calculadora ↗](#)

ex $35.15857\text{K} = \left(\frac{4038\text{m} - 3360\text{m}}{3360\text{m} \cdot 0.01} \right) + 14.98\text{K}$



Variáveis Usadas

- **ART** Temperatura de referência do aeródromo (*Kelvin*)
- **c** Velocidade do som (*Quilómetro/hora*)
- **C_I** Coeficiente de elevação
- **C_{L,max}** Coeficiente máximo de elevação
- **D** Peso de Decolagem Desejado da Aeronave (*Tonelada*)
- **F_{Friction}** Força de Atrito (*Kilonewton*)
- **FW** Combustível Peso a ser transportado (*Tonelada*)
- **L_{Aircraft}** Força de Levantamento da Aeronave (*Kilonewton*)
- **M_{Aircraft}** aeronave em massa (*Quilograma*)
- **M_{True}** Número Mach Verdadeiro
- **OEW** Peso Vazio Operacional (*Tonelada*)
- **PYL** Carga útil transportada (*Tonelada*)
- **R_e** Elevação da pista (*Metro*)
- **S** Área Bruta da Asa da Aeronave (*Metro quadrado*)
- **S_{Slope}** Inclinação da pista
- **T_a** Média Mensal da Temperatura Média Diária (*Kelvin*)
- **T_c** Corrigido o comprimento de decolagem da pista (*Metro*)
- **T_m** Média Mensal da Temperatura Diária Mensal (*Kelvin*)
- **T_s** Temperatura padrão (*Kelvin*)
- **TOR** corrida de decolagem (*Metro*)
- **TOR_C** Comprimento corrigido da decolagem da pista (*Metro*)
- **TOR_{Corrected}** Corrida de decolagem corrigida (*Metro*)



- V Velocidade do veículo (Quilómetro/hora)
- V_{TAS} Velocidade Real da Aeronave (Quilómetro/hora)
- μ_r Coeficiente de atrito de rolamento
- ρ Altitude de densidade para voar (Quilograma por Metro Cúbico)
- Φ Ângulo entre a pista e o plano horizontal



Constantes, Funções, Medidas usadas

- **Constante:** [g], 9.80665 Meter/Second²
Gravitational acceleration on Earth
- **Função:** cos, cos(Angle)
Trigonometric cosine function
- **Função:** sqrt, sqrt(Number)
Square root function
- **Medição:** Comprimento in Metro (m)
Comprimento Conversão de unidades ↗
- **Medição:** Peso in Tonelada (t), Quilograma (kg)
Peso Conversão de unidades ↗
- **Medição:** Temperatura in Kelvin (K)
Temperatura Conversão de unidades ↗
- **Medição:** Área in Metro quadrado (m²)
Área Conversão de unidades ↗
- **Medição:** Velocidade in Quilómetro/hora (km/h)
Velocidade Conversão de unidades ↗
- **Medição:** Força in Kilonewton (kN)
Força Conversão de unidades ↗
- **Medição:** Densidade in Quilograma por Metro Cúbico (kg/m³)
Densidade Conversão de unidades ↗



Verifique outras listas de fórmulas

- Estimativa do comprimento da pista da aeronave Fórmulas 
- Modelos de Distribuição Aeroportuária Fórmulas 
- Métodos de previsão do aeroporto Fórmulas 
- Caso de decolagem de saída do motor sob estimativa do comprimento da pista Fórmulas 

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

PDF Disponível em

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

8/31/2023 | 10:34:14 PM UTC

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

