

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

# Noções básicas de turbinas a gás 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 Noções básicas de turbinas a gás

## Fórmulas

### Noções básicas de turbinas a gás ↗

#### 1) Ângulo Mach ↗

**fx**

$$\mu = a \sin\left(\frac{1}{M}\right)$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**

$$30^\circ = a \sin\left(\frac{1}{2}\right)$$

#### 2) Eficiência do Difusor ↗

**fx**

$$\eta_d = \frac{\Delta P}{\Delta P'}$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**

$$0.625 = \frac{25\text{Pa}}{40\text{Pa}}$$

#### 3) Eficiência do Difusor dadas as Velocidades de Entrada e Saída ↗

**fx**

$$\eta_d = \frac{\Delta P}{\frac{\rho}{2} \cdot (C_1^2 - C_2^2)}$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**

$$1.678375 = \frac{25\text{Pa}}{\frac{1.293\text{kg/m}^3}{2} \cdot ((8\text{m/s})^2 - (6.4\text{m/s})^2)}$$



#### 4) Energia Interna do Gás Perfeito a uma dada Temperatura ↗

**fx**  $U = C_v \cdot T$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**  $225\text{KJ} = 0.75\text{kJ/kg*K} \cdot 300\text{K}$

#### 5) Entalpia do gás ideal a uma determinada temperatura ↗

**fx**  $H = C_p \cdot T$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**  $301.5\text{KJ} = 1.005\text{kJ/kg*K} \cdot 300\text{K}$

#### 6) Número Mach ↗

**fx**  $M = \frac{V_b}{a}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**  $2.040816 = \frac{700\text{m/s}}{343\text{m/s}}$

#### 7) Relação de pressão ↗

**fx**  $r_p = \frac{P_f}{P_i}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**  $0.283538 = \frac{18.43\text{Pa}}{65\text{Pa}}$



## 8) Taxa de capacidade de calor ↗

$$fx \quad \gamma = \frac{C_p}{C_v}$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 1.34 = \frac{1.005 \text{ kJ/kg}^{\circ}\text{K}}{0.75 \text{ kJ/kg}^{\circ}\text{K}}$$

## 9) Taxa de Fluxo de Massa de Gases de Exaustão ↗

$$fx \quad m = m_a + m_f$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 4.7 \text{ kg/s} = 3.5 \text{ kg/s} + 1.2 \text{ kg/s}$$

## 10) Taxa de Fluxo de Massa de Gases de Exaustão dada Razão de Ar de Combustível ↗

$$fx \quad m = m_a \cdot (1 + f)$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 9.45 \text{ kg/s} = 3.5 \text{ kg/s} \cdot (1 + 1.7)$$

## 11) Temperatura de Estagnação ↗

$$fx \quad T_0 = T_s + \frac{U_{\text{fluid}}^2}{2 \cdot C_p}$$

[Abrir Calculadora ↗](#)

$$ex \quad 300.9751 \text{ K} = 296 \text{ K} + \frac{(100 \text{ m/s})^2}{2 \cdot 1005 \text{ J/(kg}^{\circ}\text{K)}}$$



## 12) Trabalho de Eixo em Máquinas de Fluxo Compressível

**fx**  $W_s = \left( h_1 + \frac{c_1^2}{2} \right) - \left( h_2 + \frac{c_2^2}{2} \right)$

[Abrir Calculadora !\[\]\(e2376d476d06eb31946dc01a69a4403a\_img.jpg\)](#)

**ex**  $35.99836\text{KJ} = \left( 48\text{KJ} + \frac{(0.85\text{m/s})^2}{2} \right) - \left( 12\text{KJ} + \frac{(2\text{m/s})^2}{2} \right)$

## 13) Trabalho de eixo em máquinas de fluxo compressível negligenciando as velocidades de entrada e saída

**fx**  $W_s = h_1 - h_2$

[Abrir Calculadora !\[\]\(0b5e7e25e8775f7e7e80906ada4f0021\_img.jpg\)](#)

**ex**  $36\text{KJ} = 48\text{KJ} - 12\text{KJ}$

## 14) Velocidade de Estagnação do Som

**fx**  $a_o = \sqrt{\gamma \cdot [R] \cdot T_0}$

[Abrir Calculadora !\[\]\(bd3b31712ad9bab5a241210fa6925cdd\_img.jpg\)](#)

**ex**  $34.11781\text{m/s} = \sqrt{1.4 \cdot [R] \cdot 100\text{K}}$

## 15) Velocidade de estagnação do som dada a entalpia de estagnação

**fx**  $a_o = \sqrt{(\gamma - 1) \cdot h_o}$

[Abrir Calculadora !\[\]\(7bc43b319a082987e20f7bf78f4bab80\_img.jpg\)](#)

**ex**  $6.957011\text{m/s} = \sqrt{(1.4 - 1) \cdot 121\text{J/kg}}$



## 16) Velocidade de estagnação do som dado calor específico a pressão constante ↗

**fx**  $a_o = \sqrt{(\gamma - 1) \cdot C_p \cdot T_0}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**  $200.4994 \text{m/s} = \sqrt{(1.4 - 1) \cdot 1.005 \text{kJ/kg*K} \cdot 100 \text{K}}$

## 17) Velocidade do som ↗

**fx**  $a = \sqrt{\gamma \cdot [R\text{-Dry-Air}] \cdot T_g}$

[Abrir Calculadora ↗](#)

**ex**  $347.3856 \text{m/s} = \sqrt{1.41 \cdot [R\text{-Dry-Air}] \cdot 298.15 \text{K}}$



# Variáveis Usadas

- **a** Velocidade do som (*Metro por segundo*)
- **$a_0$**  Velocidade de estagnação do som (*Metro por segundo*)
- **$c_1$**  Velocidade de entrada (*Metro por segundo*)
- **$C_1$**  Velocidade de entrada para o difusor (*Metro por segundo*)
- **$c_2$**  Velocidade de saída (*Metro por segundo*)
- **$C_2$**  Velocidade de Saída para o Difusor (*Metro por segundo*)
- **$C_p$**  Capacidade de Calor Específico a Pressão Constante (*Quilojoule por quilograma por K*)
- **$C_p$**  Capacidade de calor específica a pressão constante (*Joule por quilograma por K*)
- **$C_v$**  Capacidade de Calor Específica em Volume Constante (*Quilojoule por quilograma por K*)
- **f** Proporção de combustível e ar
- **H** Entalpia (*quilojoule*)
- **$h_1$**  Entalpia na entrada (*quilojoule*)
- **$h_2$**  Entalpia na saída (*quilojoule*)
- **$h_0$**  Entalpia de Estagnação (*Joule por quilograma*)
- **m** Taxa de fluxo de massa (*Quilograma/Segundos*)
- **M** Número Mach
- **$m_a$**  Taxa de fluxo de ar (*Quilograma/Segundos*)
- **$m_f$**  Taxa de Fluxo de Combustível (*Quilograma/Segundos*)
- **$P_f$**  Pressão Final do Sistema (*Pascal*)



- $P_i$  Pressão Inicial do Sistema (*Pascal*)
- $r_p$  Relação de pressão
- $T$  Temperatura para turbinas a gás (*Kelvin*)
- $T_0$  Temperatura de Estagnação (*Kelvin*)
- $T_0$  Temperatura de Estagnação (*Kelvin*)
- $T_g$  Temperatura do Gás (*Kelvin*)
- $T_s$  Temperatura Estática (*Kelvin*)
- $U$  Energia interna (*quilojoule*)
- $U_{fluid}$  Velocidade do Fluxo de Fluido (*Metro por segundo*)
- $V_b$  Velocidade do Corpo (*Metro por segundo*)
- $W_s$  Eixo de Trabalho (*quilojoule*)
- $\gamma$  Taxa de capacidade de calor
- $\gamma$  Razão de calor específica
- $\Delta P$  Aumento de pressão estática em real (*Pascal*)
- $\Delta P'$  Aumento da pressão estática no processo isentrópico (*Pascal*)
- $\eta_d$  Eficiência do Difusor
- $\mu$  Ângulo Mach (*Grau*)
- $\rho$  Densidade do ar (*Quilograma por Metro Cúbico*)



# Constantes, Funções, Medidas usadas

- **Constante:** [R-Dry-Air], 287.058 Joule / Kilogram \* Kelvin  
*Specific Gas Constant for Dry Air*
- **Constante:** [R], 8.31446261815324 Joule / Kelvin \* Mole  
*Universal gas constant*
- **Função:** **asin**, asin(Number)  
*Inverse trigonometric sine function*
- **Função:** **sin**, sin(Angle)  
*Trigonometric sine function*
- **Função:** **sqrt**, sqrt(Number)  
*Square root function*
- **Medição:** **Temperatura** in Kelvin (K)  
*Temperatura 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:** **Energia** in quilojoule (KJ)  
*Energia Conversão de unidades* ↗
- **Medição:** **Ângulo** in Grau (°)  
*Ângulo Conversão de unidades* ↗
- **Medição:** **Capacidade térmica específica** in Quilojoule por quilograma por K (kJ/kg\*K), Joule por quilograma por K (J/(kg\*K))  
*Capacidade térmica específica Conversão de unidades* ↗
- **Medição:** **Taxa de fluxo de massa** in Quilograma/Segundos (kg/s)  
*Taxa de fluxo de massa Conversão de unidades* ↗



- **Medição: Densidade** in Quilograma por Metro Cúbico ( $\text{kg/m}^3$ )  
*Densidade Conversão de unidades* ↗
- **Medição: Energia específica** in Joule por quilograma (J/kg)  
*Energia específica Conversão de unidades* ↗



## Verifique outras listas de fórmulas

- Noções básicas de turbinas a gás [Fórmulas](#) ↗
- Propulsão de Foguete [Fórmulas](#) ↗
- Fundamentos de Máquinas Rotativas [Fórmulas](#) ↗

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

### PDF Disponível em

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

12/19/2023 | 6:57:37 AM UTC

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

