



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



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

## Parametri Formule

Calcolatrici!

Esempi!

Conversioni!

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

La più ampia copertura di calcolatrici e in crescita - **30.000+ calcolatrici!**  
Calcola con un'unità diversa per ogni variabile - **Nella conversione di unità costruita!**

La più ampia raccolta di misure e unità - **250+ misurazioni!**

Sentiti libero di CONDIVIDERE questo documento con i tuoi amici!

[Si prega di lasciare il tuo feedback qui...](#)



# Lista di 10 Parametri Formule

## Parametri

### 1) Caricamento del disco

$$\text{fx } W_{\text{load}} = \frac{W_a}{\frac{\pi \cdot d_r}{4}}$$

Apri Calcolatrice 

$$\text{ex } 25464.79\text{N} = \frac{1000\text{N}}{\frac{\pi \cdot 0.05\text{m}}{4}}$$

### 2) Coefficiente medio di sollevamento della lama

$$\text{fx } C_1 = 6 \cdot \frac{C_T}{\sigma}$$

Apri Calcolatrice 

$$\text{ex } 50 = 6 \cdot \frac{0.5}{0.06}$$

### 3) Equazione del razzo di Tsiolkovsky

$$\text{fx } \Delta V = I_{\text{sp}} \cdot [g] \cdot \ln\left(\frac{M_{\text{wet}}}{M_{\text{dry}}}\right)$$

Apri Calcolatrice 

$$\text{ex } 17.87964\text{m/s} = 10\text{s} \cdot [g] \cdot \ln\left(\frac{30000\text{kg}}{25000\text{kg}}\right)$$



#### 4) Equazione dell'ascensore moderno

$$\text{fx } L = \frac{C_L \cdot \rho_{\text{air}} \cdot S \cdot u_f}{2}$$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(cbe80b694ebd74fcfe136a095b608235\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 185.955\text{N} = \frac{1.1 \cdot 1.225\text{kg/m}^3 \cdot 23\text{m}^2 \cdot 12\text{m/s}}{2}$$

#### 5) Gamma di volo in elicottero

$$\text{fx } R = 270 \cdot \frac{G_T}{W_a} \cdot \frac{C_L}{C_D} \cdot \eta_r \cdot \frac{\xi}{c}$$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(3e2231b1ad3ca8da8658228c00dd08e0\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 8.2\text{E}^6\text{m} = 270 \cdot \frac{18000\text{kg}}{1000\text{N}} \cdot \frac{1.1}{30} \cdot 3.33 \cdot \frac{2.3}{0.6\text{kg/h/W}}$$

#### 6) Massima efficienza della lama

$$\text{fx } \eta_{\text{bm}} = \frac{2 \cdot \frac{F_l}{F_d} - 1}{2 \cdot \frac{F_l}{F_d} + 1}$$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(0d5ec72f61334709c3fc9450209b754f\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 0.538462 = \frac{2 \cdot \frac{100\text{N}}{60\text{N}} - 1}{2 \cdot \frac{100\text{N}}{60\text{N}} + 1}$$



7) Periodo orbitale Apri Calcolatrice 

$$\text{fx } P = 2 \cdot \pi \cdot \sqrt{\frac{r_o^3}{[G.] \cdot M}}$$

$$\text{ex } 0.076004\text{d} = 2 \cdot \pi \cdot \sqrt{\frac{(90000\text{m})^3}{[G.] \cdot 10000000000000000000\text{kg}}}$$

8) Peso dell'aliante Apri Calcolatrice 

$$\text{fx } W_g = F_L \cdot \cos(a) + F_D \cdot \sin(a)$$

$$\text{ex } 63.99316\text{kg} = 10.5\text{N} \cdot \cos(45^\circ) + 80\text{N} \cdot \sin(45^\circ)$$

9) Profondità di penetrazione del missile in un elemento concreto di spessore infinito (metri) Apri Calcolatrice 

$$\text{fx } X = 12 \cdot K_p \cdot \frac{W_m}{A} \cdot \log 10 \left( 1 + \frac{V_s^2}{215000} \right)$$

$$\text{ex } 28.98307\text{m} = 12 \cdot 0.7 \cdot \frac{1500\text{kg}}{20\text{m}^2} \cdot \log 10 \left( 1 + \frac{(155\text{m/s})^2}{215000} \right)$$

10) Rapporto di massa del razzo Apri Calcolatrice 

$$\text{fx } MR = e^{\frac{\Delta V}{V_e}}$$

$$\text{ex } 1.00962 = e^{\frac{18\text{m/s}}{1880\text{m/s}}}$$



## Variabili utilizzate

- **a** Angolo di planata (*Grado*)
- **A** Area frontale del missile (*Metro quadrato*)
- **c** Consumo specifico di carburante (*Chilogrammo / ora / Watt*)
- **C<sub>D</sub>** Coefficiente di trascinamento
- **C<sub>I</sub>** Coefficiente di sollevamento della lama
- **C<sub>L</sub>** Coefficiente di sollevamento
- **C<sub>T</sub>** Coefficiente di spinta
- **d<sub>r</sub>** Diametro del rotore (*metro*)
- **F<sub>d</sub>** Forza di trascinamento della lama (*Newton*)
- **F<sub>D</sub>** Forza di resistenza (*Newton*)
- **F<sub>I</sub>** Forza di sollevamento della lama (*Newton*)
- **F<sub>L</sub>** Forza di sollevamento (*Newton*)
- **G<sub>T</sub>** Peso del carburante (*Chilogrammo*)
- **I<sub>sp</sub>** Impulso specifico (*Secondo*)
- **K<sub>p</sub>** Calcestruzzo coefficiente di penetrazione
- **L** Sollevare sul profilo alare (*Newton*)
- **M** Massa corporea centrale (*Chilogrammo*)
- **M<sub>dry</sub>** Massa secca (*Chilogrammo*)
- **M<sub>wet</sub>** Massa bagnata (*Chilogrammo*)
- **MR** Rapporto di massa del razzo
- **P** Periodo orbitale (*Giorno*)
- **R** Gamma di aeromobili (*metro*)



- $r_o$  Raggio dell'orbita (metro)
- $S$  Area alare lorda dell'aeromobile (Metro quadrato)
- $u_f$  Velocità del fluido (Metro al secondo)
- $V_e$  Velocità di scarico del razzo (Metro al secondo)
- $V_s$  Velocità di lancio del missile (Metro al secondo)
- $W_a$  Peso dell'aereo (Newton)
- $W_g$  Peso dell'aliante (Chilogrammo)
- $W_{load}$  Carico (Newton)
- $W_m$  Missile (Chilogrammo)
- $X$  Profondità di penetrazione del missile (metro)
- $\Delta V$  Modifica della velocità del razzo (Metro al secondo)
- $\eta_r$  Efficienza del rotore
- $\eta_{bm}$  Massima efficienza della lama
- $\xi$  Coefficiente di perdita di potenza
- $\rho_{air}$  Densità dell'aria (Chilogrammo per metro cubo)
- $\sigma$  Solidità del rotore



## Costanti, Funzioni, Misure utilizzate

- **Costante:** **pi**, 3.14159265358979323846264338327950288  
*Archimedes' constant*
- **Costante:** **[g]**, 9.80665 Meter/Second<sup>2</sup>  
*Gravitational acceleration on Earth*
- **Costante:** **[G.]**, 6.67408E-11 \* Meter<sup>3</sup>/Kiogram Second<sup>2</sup>  
*Gravitational constant*
- **Costante:** **e**, 2.71828182845904523536028747135266249  
*Napier's constant*
- **Funzione:** **cos**, cos(Angle)  
*Trigonometric cosine function*
- **Funzione:** **ln**, ln(Number)  
*Natural logarithm function (base e)*
- **Funzione:** **log10**, log10(Number)  
*Common logarithm function (base 10)*
- **Funzione:** **sin**, sin(Angle)  
*Trigonometric sine function*
- **Funzione:** **sqrt**, sqrt(Number)  
*Square root function*
- **Misurazione:** **Lunghezza** in metro (m)  
*Lunghezza Conversione unità* 
- **Misurazione:** **Peso** in Chilogrammo (kg)  
*Peso Conversione unità* 
- **Misurazione:** **Tempo** in Secondo (s), Giorno (d)  
*Tempo Conversione unità* 
- **Misurazione:** **La zona** in Metro quadrato (m<sup>2</sup>)  
*La zona Conversione unità* 



- **Misurazione: Velocità** in Metro al secondo (m/s)  
*Velocità Conversione unità* 
- **Misurazione: Forza** in Newton (N)  
*Forza Conversione unità* 
- **Misurazione: Angolo** in Grado (°)  
*Angolo Conversione unità* 
- **Misurazione: Densità** in Chilogrammo per metro cubo (kg/m<sup>3</sup>)  
*Densità Conversione unità* 
- **Misurazione: Consumo specifico di carburante** in Chilogrammo / ora / Watt (kg/h/W)  
*Consumo specifico di carburante Conversione unità* 





## Controlla altri elenchi di formule

- **Flusso comprimibile invisibile**
- **Parametri Formule** 
- **Formule** 

Sentiti libero di CONDIVIDERE questo documento con i tuoi amici!

## PDF Disponibile in

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

9/7/2023 | 7:34:48 AM UTC

[Si prega di lasciare il tuo feedback qui...](#)

