

calculatoratoz.comunitsconverters.com

Requisiti di spinta e potenza Formule

[Calcolatrici!](#)[Esempi!](#)[Conversioni!](#)

Segnalibro calculatoratoz.com, 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 19 Requisiti di spinta e potenza Formule

Requisiti di spinta e potenza ↗

1) Angolo di spinta per volo livellato non accelerato per una determinata portanza ↗

fx $\sigma_T = a \sin\left(\frac{W_{body} - F_L}{T}\right)$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $0.01\text{rad} = a \sin\left(\frac{221\text{N} - 220\text{N}}{100\text{N}}\right)$

2) Angolo di spinta per volo livellato non accelerato per una determinata resistenza ↗

fx $\sigma_T = a \cos\left(\frac{F_D}{T}\right)$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $0.014142\text{rad} = a \cos\left(\frac{99.99\text{N}}{100\text{N}}\right)$

3) La spinta dell'aereo è richiesta per il volo livellato e non accelerato ↗

fx $T = P_{dynamic} \cdot A \cdot C_D$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $100\text{N} = 10\text{Pa} \cdot 20\text{m}^2 \cdot 0.5$



4) Peso dell'aereo in piano, volo non accelerato ↗

fx $W_{\text{body}} = F_L + (T \cdot \sin(\sigma_T))$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $221N = 220N + (100N \cdot \sin(0.01\text{rad}))$

5) Peso dell'aereo per un dato rapporto portanza-resistenza ↗

fx $W_{\text{body}} = T \cdot LD$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $221N = 100N \cdot 2.21$

6) Peso dell'aereo per una data potenza richiesta ↗

fx $W_{\text{body}} = P \cdot \frac{C_L}{V_\infty \cdot C_D}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $220N = 3000W \cdot \frac{1.1}{30\text{m/s} \cdot 0.5}$

7) Peso dell'aereo per volo livellato e non accelerato con angolo di spinta trascurabile ↗

fx $W_{\text{body}} = P_{\text{dynamic}} \cdot A \cdot C_L$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

ex $220N = 10\text{Pa} \cdot 20\text{m}^2 \cdot 1.1$



8) Peso dell'aeromobile per dati coefficienti di portanza e resistenza

fx $W_{\text{body}} = C_L \cdot \frac{T}{C_D}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(e78f798d4ea5c530c9db49e7d26e6b95_img.jpg\)](#)

ex $220N = 1.1 \cdot \frac{100N}{0.5}$

9) Potenza richiesta per determinati coefficienti aerodinamici

fx $P = W_{\text{body}} \cdot V_\infty \cdot \frac{C_D}{C_L}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(05be7c7a8995decd503647c99211f7c2_img.jpg\)](#)

ex $3013.636W = 221N \cdot 30m/s \cdot \frac{0.5}{1.1}$

10) Potenza richiesta per una data forza di trascinamento totale

fx $P = F_D \cdot V_\infty$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(fe3aebe81acea8d45108cd2768939da7_img.jpg\)](#)

ex $2999.7W = 99.99N \cdot 30m/s$

11) Potenza richiesta per una determinata spinta richiesta dell'aeromobile

fx $P = V_\infty \cdot T$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(899d8b7697d64725bf017d3296cfcf1b_img.jpg\)](#)

ex $3000W = 30m/s \cdot 100N$



12) Rapporto spinta-peso

fx $TW = \frac{C_D}{C_L}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(e2376d476d06eb31946dc01a69a4403a_img.jpg\)](#)

ex $0.454545 = \frac{0.5}{1.1}$

13) Spinta dell'aereo richiesta per una data potenza richiesta

fx $T = \frac{P}{V_\infty}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(0b5e7e25e8775f7e7e80906ada4f0021_img.jpg\)](#)

ex $100N = \frac{3000W}{30m/s}$

14) Spinta dell'aeromobile richiesta per un determinato rapporto tra sollevamento e resistenza

fx $T = \frac{W_{body}}{LD}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(bd3b31712ad9bab5a241210fa6925cdd_img.jpg\)](#)

ex $100N = \frac{221N}{2.21}$

15) Spinta minima dell'aeromobile richiesta

fx $T = P_{dynamic} \cdot S \cdot (C_{D,0} + C_{D,i})$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(7bc43b319a082987e20f7bf78f4bab80_img.jpg\)](#)

ex $99.2N = 10Pa \cdot 8m^2 \cdot (0.31 + 0.93)$



16) Spinta minima richiesta per un dato coefficiente di sollevamento ↗

fx

$$T = P_{\text{dynamic}} \cdot A \cdot \left(C_{D,0} + \left(\frac{C_L^2}{\pi \cdot e \cdot AR} \right) \right)$$

Apri Calcolatrice ↗

ex

$$99.76029N = 10Pa \cdot 20m^2 \cdot \left(0.31 + \left(\frac{(1.1)^2}{\pi \cdot 0.51 \cdot 4} \right) \right)$$

17) Spinta minima richiesta per un dato peso ↗

fx

Apri Calcolatrice ↗

$$T = (P_{\text{dynamic}} \cdot A \cdot C_{D,0}) + \left(\frac{W_{\text{body}}^2}{P_{\text{dynamic}} \cdot A \cdot \pi \cdot e \cdot AR} \right)$$

ex

$$100.1043N = (10Pa \cdot 20m^2 \cdot 0.31) + \left(\frac{(221N)^2}{10Pa \cdot 20m^2 \cdot \pi \cdot 0.51 \cdot 4} \right)$$

18) Spinta per determinati coefficienti di portanza e resistenza ↗

fx

$$T = C_D \cdot \frac{W_{\text{body}}}{C_L}$$

Apri Calcolatrice ↗

ex

$$100.4545N = 0.5 \cdot \frac{221N}{1.1}$$



19) Spinta per il volo livellato e non accelerato ↗**fx**

$$T = \frac{F_D}{\cos(\sigma_T)}$$

Apri Calcolatrice ↗**ex**

$$99.995N = \frac{99.99N}{\cos(0.01\text{rad})}$$



Variabili utilizzate

- **A** La zona (*Metro quadrato*)
- **AR** Proporzioni di un'ala
- **C_D** Coefficiente di trascinamento
- **C_{D,0}** Coefficiente di resistenza al sollevamento zero
- **C_{D,i}** Coefficiente di resistenza dovuto alla portanza
- **C_L** Coefficiente di sollevamento
- **e** Fattore di efficienza Oswald
- **F_D** Forza di resistenza (*Newton*)
- **F_L** Forza di sollevamento (*Newton*)
- **LD** Rapporto sollevamento/trascinamento
- **P** Energia (*Watt*)
- **P_{dynamic}** Pressione dinamica (*Pascal*)
- **S** Area di riferimento (*Metro quadrato*)
- **T** Spinta (*Newton*)
- **TW** Rapporto spinta-peso
- **V_∞** Velocità del flusso libero (*Metro al secondo*)
- **W_{body}** Peso del corpo (*Newton*)
- **σ_T** Angolo di spinta (*Radiane*)



Costanti, Funzioni, Misure utilizzate

- **Costante:** **pi**, 3.14159265358979323846264338327950288

Costante di Archimede

- **Funzione:** **acos**, acos(Number)

La funzione coseno inversa è la funzione inversa della funzione coseno. È la funzione che prende un rapporto come input e restituisce l'angolo il cui coseno è uguale a quel rapporto.

- **Funzione:** **asin**, asin(Number)

La funzione seno inversa è una funzione trigonometrica che prende il rapporto tra due lati di un triangolo rettangolo e restituisce l'angolo opposto al lato con il rapporto dato.

- **Funzione:** **cos**, cos(Angle)

Il coseno di un angolo è il rapporto tra il lato adiacente all'angolo e l'ipotenusa del triangolo.

- **Funzione:** **sin**, sin(Angle)

Il seno è una funzione trigonometrica che descrive il rapporto tra la lunghezza del lato opposto di un triangolo rettangolo e la lunghezza dell'ipotenusa.

- **Misurazione:** **La zona** in Metro quadrato (m²)

La zona Conversione unità 

- **Misurazione:** **Pressione** in Pascal (Pa)

Pressione Conversione unità 

- **Misurazione:** **Velocità** in Metro al secondo (m/s)

Velocità Conversione unità 

- **Misurazione:** **Potenza** in Watt (W)

Potenza Conversione unità 

- **Misurazione:** **Forza** in Newton (N)

Forza Conversione unità 



- **Misurazione:** Angolo in Radiante (rad)

Angolo Conversione unità 



Controlla altri elenchi di formule

- Requisiti di sollevamento e trascinamento Formule 
- Requisiti di spinta e potenza Formule 

Sentiti libero di CONDIVIDERE questo documento con i tuoi amici!

PDF Disponibile in

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

5/16/2024 | 9:44:08 AM UTC

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

