



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



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

# Parametri di flusso ipersonico 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 20 Parametri di flusso ipersonico Formule

## Parametri di flusso ipersonico ↗

### 1) Angolo di deflessione ↗

**fx**  $\theta_d = \frac{2}{Y - 1} \cdot \left( \frac{1}{M_1} - \frac{1}{M_2} \right)$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $-4.444444\text{rad} = \frac{2}{1.6 - 1} \cdot \left( \frac{1}{1.5} - \frac{1}{0.5} \right)$

### 2) Coefficiente di forza assiale ↗

**fx**  $\mu = \frac{F}{q \cdot A}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.00502 = \frac{2.51\text{N}}{10\text{Pa} \cdot 50\text{m}^2}$

### 3) Coefficiente di forza normale ↗

**fx**  $\mu = \frac{F_n}{q \cdot A}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.005 = \frac{2.5\text{N}}{10\text{Pa} \cdot 50\text{m}^2}$



## 4) Coefficiente di momento ↗

**fx**  $C_m = \frac{M_t}{q \cdot A \cdot L_c}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.031053 = \frac{59\text{N}^*\text{m}}{10\text{Pa} \cdot 50\text{m}^2 \cdot 3.8\text{m}}$

## 5) Coefficiente di pressione con parametri di similarità ↗

**fx**

[Apri Calcolatrice ↗](#)

$$C_p = 2 \cdot \theta^2 \cdot \left( \frac{Y+1}{4} + \sqrt{\left( \frac{Y+1}{4} \right)^2 + \frac{1}{K^2}} \right)$$

**ex**  $0.82588 = 2 \cdot (0.53\text{rad})^2 \cdot \left( \frac{1.6+1}{4} + \sqrt{\left( \frac{1.6+1}{4} \right)^2 + \frac{1}{(2\text{rad})^2}} \right)$

## 6) Coefficiente di resistenza ↗

**fx**  $C_D = \frac{F_D}{q \cdot A}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.16 = \frac{80\text{N}}{10\text{Pa} \cdot 50\text{m}^2}$



## 7) Coefficiente di sollevamento ↗

**fx**  $C_L = \frac{F_L}{q \cdot A}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.021 = \frac{10.5N}{10Pa \cdot 50m^2}$

## 8) Distribuzione delle sollecitazioni di taglio ↗

**fx**  $\tau = \eta \cdot V_g$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.02Pa = 0.001Pa \cdot s \cdot 20m/s$

## 9) Espressione supersonica per coefficiente di pressione su superficie con angolo di deflessione locale ↗

**fx**  $C_p = \frac{2 \cdot \theta}{\sqrt{M^2 - 1}}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.290783 = \frac{2 \cdot 0.53rad}{\sqrt{(3.78)^2 - 1}}$

## 10) Forza di resistenza ↗

**fx**  $F_D = C_D \cdot q \cdot A$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $80N = 0.16 \cdot 10Pa \cdot 50m^2$



**11) Forza di sollevamento** 

**fx**  $F_L = C_L \cdot q \cdot A$

**Apri Calcolatrice** 

**ex**  $10.5N = 0.021 \cdot 10Pa \cdot 50m^2$

**12) Legge di Fourier della conduzione del calore** 

**fx**  $q' = k \cdot \Delta T$

**Apri Calcolatrice** 

**ex**  $407.2W/m^2 = 10.18W/(m^*K) \cdot 40K/m$

**13) Legge newtoniana del seno quadrato per il coefficiente di pressione**

**fx**  $C_p = 2 \cdot \sin(\theta_d)^2$

**Apri Calcolatrice** 

**ex**  $1.859815 = 2 \cdot \sin(-4.444444rad)^2$

**14) Numero di Mach con fluidi** 

**fx**  $M = \frac{u_f}{\sqrt{Y \cdot R \cdot T_f}}$

**Apri Calcolatrice** 

**ex**  $3.7789 = \frac{256m/s}{\sqrt{1.6 \cdot 8.314 \cdot 345K}}$

**15) Parametro di similarità ipersonica** 

**fx**  $K = M \cdot \theta$

**Apri Calcolatrice** 

**ex**  $2.0034rad = 3.78 \cdot 0.53rad$



## 16) Pressione dinamica ↗

**fx** 
$$q = \frac{F_D}{C_D \cdot A}$$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex** 
$$10\text{Pa} = \frac{80\text{N}}{0.16 \cdot 50\text{m}^2}$$

## 17) Pressione dinamica dato il coefficiente di portanza ↗

**fx** 
$$q = \frac{F_L}{C_L \cdot A}$$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex** 
$$10\text{Pa} = \frac{10.5\text{N}}{0.021 \cdot 50\text{m}^2}$$

## 18) Rapporto di pressione con numero di Mach elevato con costante di similarità ↗

**fx** 
$$r_p = \left(1 - \left(\frac{Y-1}{2}\right) \cdot K\right)^{2 \cdot \frac{Y}{Y-1}}$$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex** 
$$0.007545 = \left(1 - \left(\frac{1.6-1}{2}\right) \cdot 2\text{rad}\right)^{2 \cdot \frac{1.6}{1.6-1}}$$



**19) Rapporto di pressione per numero di Mach elevato ↗**

**fx**  $r_p = \left( \frac{M_1}{M_2} \right)^{2 \cdot \frac{Y}{Y-1}}$

**Apri Calcolatrice ↗**

**ex**  $350.4666 = \left( \frac{1.5}{0.5} \right)^{2 \cdot \frac{1.6}{1.6-1}}$

**20) Rapporto Mach ad alto numero di Mach ↗**

**fx**  $Ma = 1 - K \cdot \left( \frac{Y-1}{2} \right)$

**Apri Calcolatrice ↗**

**ex**  $0.4 = 1 - 2\text{rad} \cdot \left( \frac{1.6-1}{2} \right)$



# Variabili utilizzate

- **A** Area per il flusso (*Metro quadrato*)
- **C<sub>D</sub>** Coefficiente di resistenza
- **C<sub>L</sub>** Coefficiente di portanza
- **C<sub>m</sub>** Coefficiente di momento
- **C<sub>p</sub>** Coefficiente di pressione
- **F** Forza (*Newton*)
- **F<sub>D</sub>** Forza di resistenza (*Newton*)
- **F<sub>L</sub>** Forza di sollevamento (*Newton*)
- **F<sub>n</sub>** Forza normale (*Newton*)
- **k** Conduttività termica (*Watt per metro per K*)
- **K** Parametro di similarità ipersonica (*Radiante*)
- **L<sub>c</sub>** Lunghezza della corda (*Metro*)
- **M** Numero di Mach
- **M<sub>1</sub>** Numero di Mach prima dello Shock
- **M<sub>2</sub>** Numero di Mach dietro l'ammortizzatore
- **M<sub>t</sub>** Momento (*Newton metro*)
- **Ma** Rapporto di Mach
- **q** Pressione dinamica (*Pascal*)
- **q'** Flusso di calore (*Watt per metro quadrato*)
- **R** Costante universale dei gas
- **r<sub>p</sub>** Rapporto di pressione
- **T<sub>f</sub>** Temperatura finale (*Kelvin*)



- $u_f$  Velocità del fluido (*Metro al secondo*)
- $V_g$  Gradiente di velocità (*Metro al secondo*)
- $\gamma$  Rapporto di calore specifico
- $\Delta T$  Gradiente di temperatura (*Kelvin al metro*)
- $\eta$  Coefficiente di viscosità (*pascal secondo*)
- $\theta$  Angolo di deviazione del flusso (*Radiante*)
- $\theta_d$  Angolo di deflessione (*Radiante*)
- $\mu$  Coefficiente di forza
- $\tau$  Sollecitazione di taglio (*Pasquale*)



# Costanti, Funzioni, Misure utilizzate

- **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.*

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

*Una funzione radice quadrata è una funzione che accetta un numero non negativo come input e restituisce la radice quadrata del numero di input specificato.*

- **Misurazione:** **Lunghezza** in Metro (m)

*Lunghezza Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Temperatura** in Kelvin (K)

*Temperatura Conversione unità* 

- **Misurazione:** **La zona** in Metro quadrato (m<sup>2</sup>)

*La zona Conversione unità* 

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

*Pressione Conversione unità* 

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

*Velocità Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Energia** in Newton metro (N\*m)

*Energia Conversione unità* 

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

*Forza Conversione unità* 

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

*Angolo Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Conduttività termica** in Watt per metro per K (W/(m\*K))

*Conduttività termica Conversione unità* 



- **Misurazione:** **Densità del flusso di calore** in Watt per metro quadrato (W/m<sup>2</sup>)  
*Densità del flusso di calore Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Viscosità dinamica** in pascal secondo (Pa\*s)  
*Viscosità dinamica Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Gradiente di temperatura** in Kelvin al metro (K/m)  
*Gradiente di temperatura Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Fatica** in Pasquale (Pa)  
*Fatica Conversione unità* ↗



## Controlla altri elenchi di formule

- Metodi approssimati di campi di flusso non viscosi ipersonici Formule ↗
- Equazioni dello strato limite per il flusso ipersonico Formule ↗
- Soluzioni fluidodinamiche computazionali Formule ↗
- Elementi di teoria cinetica Formule ↗
- Principio di equivalenza ipersonica e teoria delle onde d'urto Formule ↗
- Mappa della velocità dell'altitudine delle rotte di volo
- ipersoniche Formule ↗
- Flusso ipersonico e disturbi Formule ↗
- Parametri di flusso ipersonico Formule ↗
- Flusso viscoso ipersonico Formule ↗
- Interazioni viscose ipersoniche Formule ↗
- Flusso newtoniano Formule ↗
- Metodo delle differenze finite della marcia nello spazio Soluzioni aggiuntive delle equazioni di Eulero Formule ↗

Sentiti libero di CONDIVIDERE questo documento con i tuoi amici!

### PDF Disponibile in

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

11/26/2024 | 3:28:41 AM UTC

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

