

calculatoratoz.comunitsconverters.com

Paramètres de flux hypersonique Formules

[calculatrices !](#)[Exemples!](#)[conversions !](#)

Signet calculatoratoz.com, unitsconverters.com

Couverture la plus large des calculatrices et croissantes - **30 000+ calculatrices !**

Calculer avec une unité différente pour chaque variable - **Dans la conversion d'unité intégrée !**

La plus large collection de mesures et d'unités - **250+ Mesures !**



N'hésitez pas à PARTAGER ce document avec vos amis
!

[Veuillez laisser vos commentaires ici...](#)



Liste de 20 Paramètres de flux hypersonique

Formules

Paramètres de flux hypersonique ↗

1) Angle de déviation ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

2) Coefficient de force axiale ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

3) Coefficient de force normal ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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



4) Coefficient de moment ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

5) Coefficient de portance ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

6) Coefficient de pression avec paramètres de similarité ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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



7) Coefficient de traînée ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

8) Expression supersonique du coefficient de pression sur une surface avec angle de déviation local ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

9) Force de levage ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

10) Force de traînée ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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



11) Loi de Fourier sur la conduction thermique ↗

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

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

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

12) Loi newtonienne du sinus carré pour le coefficient de pression ↗

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

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

ex $1.859815 = 2 \cdot \sin(-4.444444 \text{ rad})^2$

13) Nombre de Mach avec des fluides ↗

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

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

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

14) Paramètre de similarité hypersonique ↗

fx $K = M \cdot \theta$

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

ex $2.0034 \text{ rad} = 3.78 \cdot 0.53 \text{ rad}$



15) Pression dynamique ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

16) Pression dynamique donnée Coefficient de portance ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

17) Rapport de Mach à un nombre de Mach élevé ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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



18) Rapport de pression ayant un nombre de Mach élevé avec une constante de similarité ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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) Rapport de pression pour un nombre de Mach élevé ↗

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

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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

20) Répartition des contraintes de cisaillement ↗

fx $\tau = \eta \cdot V_g$

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

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



Variables utilisées

- **A** Zone de flux (*Mètre carré*)
- **C_D** Coefficient de traînée
- **C_L** Coefficient de portance
- **C_m** Coefficient de moment
- **C_p** Coefficient de pression
- **F** Forcer (*Newton*)
- **F_D** Force de traînée (*Newton*)
- **F_L** Force de levage (*Newton*)
- **F_n** Force normale (*Newton*)
- **k** Conductivité thermique (*Watt par mètre par K*)
- **K** Paramètre de similarité hypersonique (*Radian*)
- **L_c** Longueur de corde (*Mètre*)
- **M** Nombre de Mach
- **M₁** Nombre de Mach avant le choc
- **M₂** Nombre de Mach derrière le choc
- **M_t** Moment (*Newton-mètre*)
- **Ma** Rapport de Mach
- **q** Pression dynamique (*Pascal*)
- **q'** Flux de chaleur (*Watt par mètre carré*)
- **R** Constante universelle des gaz
- **r_p** Rapport de pression
- **T_f** Température finale (*Kelvin*)



- u_f Vitesse du fluide (*Mètre par seconde*)
- V_g Gradient de vitesse (*Mètre par seconde*)
- γ Rapport de chaleur spécifique
- ΔT Gradient de température (*Kelvin par mètre*)
- η Coefficient de viscosité (*pascals seconde*)
- θ Angle de déviation du débit (*Radian*)
- θ_d Angle de déflexion (*Radian*)
- μ Coefficient de force
- τ Contrainte de cisaillement (*Pascal*)



Constantes, Fonctions, Mesures utilisées

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

Le sinus est une fonction trigonométrique qui décrit le rapport entre la longueur du côté opposé d'un triangle rectangle et la longueur de l'hypoténuse.

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

Une fonction racine carrée est une fonction qui prend un nombre non négatif comme entrée et renvoie la racine carrée du nombre d'entrée donné.

- **La mesure:** **Longueur** in Mètre (m)

Longueur Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Température** in Kelvin (K)

Température Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Zone** in Mètre carré (m²)

Zone Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Pression** in Pascal (Pa)

Pression Conversion d'unité 

- **La mesure:** **La rapidité** in Mètre par seconde (m/s)

La rapidité Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Énergie** in Newton-mètre (N*m)

Énergie Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Force** in Newton (N)

Force Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Angle** in Radian (rad)

Angle Conversion d'unité 

- **La mesure:** **Conductivité thermique** in Watt par mètre par K (W/(m*K))

Conductivité thermique Conversion d'unité 



- **La mesure:** **Densité de flux thermique** in Watt par mètre carré (W/m^2)
Densité de flux thermique Conversion d'unité ↗
- **La mesure:** **Viscosité dynamique** in pascals seconde ($\text{Pa}\cdot\text{s}$)
Viscosité dynamique Conversion d'unité ↗
- **La mesure:** **Gradient de température** in Kelvin par mètre (K/m)
Gradient de température Conversion d'unité ↗
- **La mesure:** **Stresser** in Pascal (Pa)
Stresser Conversion d'unité ↗



Vérifier d'autres listes de formules

- Méthodes approximatives des champs d'écoulement hypersoniques non visqueux
[Formules](#) ↗
- Équations de couche limite pour l'écoulement hypersonique
[Formules](#) ↗
- Solutions informatiques de dynamique des fluides
[Formules](#) ↗
- Éléments de théorie cinétique
[Formules](#) ↗
- Principe d'équivalence hypersonique et théorie des ondes de souffle
[Formules](#) ↗
- Carte de vitesse d'altitude des trajectoires de vol hypersoniques
[Formules](#) ↗
- Flux hypersonique et perturbations
[Formules](#) ↗
- Paramètres de flux hypersonique
[Formules](#) ↗
- Flux hypersonique non visqueux
[Formules](#) ↗
- Interactions visqueuses hypersoniques
[Formules](#) ↗
- Flux newtonien
[Formules](#) ↗
- Méthode des différences finies
[Space Marching Solutions](#)
supplémentaires des équations d'Euler
[Formules](#) ↗

N'hésitez pas à PARTAGER ce document avec vos amis !

PDF Disponible en

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

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

[Veuillez laisser vos commentaires ici...](#)

