Течения газа в сужающейся трубке тока. Элементарная теория сопла Лаваля

Верещагин Антон Сергеевич канд. физ.-мат. наук, доцент

Кафедра аэрофизики и газовой динамики



18 декабря 2020 г.

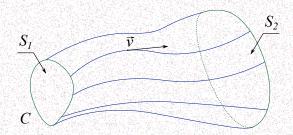
Аннотация

Трубка тока. Постоянство расхода газа в трубке тока для стационарных течений. Сжимаемость трубок тока. Простое сопло, сопло Лаваля. Истечение газа из простого сопла. Элементарная теория сопла Лаваля.

Трубка тока

Определение

Трубкой тока называется поверхность, образованная линиями тока, построенными из некоторой замкнутой кривой.



Закон сохранения массы в трубке тока Закон сохранения массы имеет вид:

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \operatorname{div}(\rho \vec{v}) = 0.$$

Для стационарного течения: $\operatorname{div}(\rho \vec{v}) = 0$.

Теорема

Для стационарного течения расход газа через любое поперечное сечение трубки тока имеет одну и ту же величину:

$$\int_{S_1} \rho v_n dS = \int_{S_2} \rho v_n dS,$$

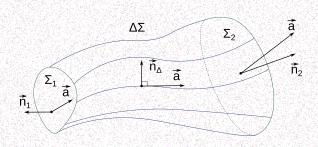
где S_1 , S_2 – различные сечения трубки тока.

Доказательство

Пусть далее

$$\vec{a} = \rho \vec{v}$$
,

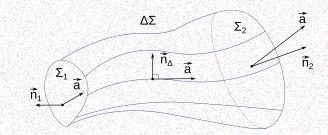
$$0 = \int_{V} \operatorname{div} \vec{a} dV =$$



Доказательство

Пусть далее

$$\vec{a} = \rho \vec{v},$$

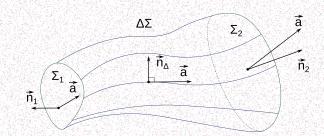


$$0 = \int_{V} \operatorname{div} \vec{a} dV = \int_{\Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n} dS =$$

Доказательство

Пусть далее

$$\vec{a} = \rho \vec{v},$$

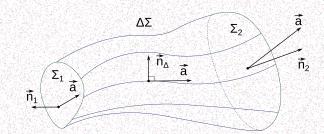


$$0 = \int_{V} \operatorname{div} \vec{a} dV = \int_{\Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n} dS = \int_{\Sigma_{1}} \vec{a} \cdot \vec{n}_{1} dS + \int_{\Delta \Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n}_{\Delta} dS + \int_{\Sigma_{2}} \vec{a} \cdot \vec{n}_{2} dS.$$

Доказательство

Пусть далее

$$\vec{a} = \rho \vec{v},$$



$$0 = \int\limits_V \operatorname{div} \vec{a} dV = \int\limits_\Sigma \vec{a} \cdot \vec{n} dS = \int\limits_{\Sigma_1} \vec{a} \cdot \vec{n}_1 dS + \int\limits_{\Delta \Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n}_\Delta dS + \int\limits_{\Sigma_2} \vec{a} \cdot \vec{n}_2 dS.$$

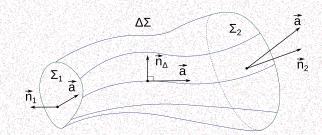
Отсюда
$$\int\limits_{\Sigma_1} \vec{a} \cdot \vec{n}_1 dS \, = \, - \int\limits_{\Sigma_2} \vec{a} \cdot \vec{n}_2 dS,$$

Доказательство

Пусть далее

$$\vec{a} = \rho \vec{v},$$

тогда



$$0 = \int\limits_V \mathrm{div}\, \vec{a} dV = \int\limits_\Sigma \vec{a} \cdot \vec{n} dS = \int\limits_{\Sigma_1} \vec{a} \cdot \vec{n}_1 dS + \int\limits_{\Delta\Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n}_\Delta dS + \int\limits_{\Sigma_2} \vec{a} \cdot \vec{n}_2 dS.$$

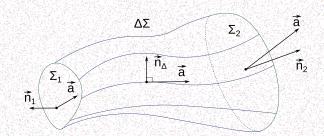
Отсюда $\int\limits_{\Sigma_1} \vec{a} \cdot \vec{n}_1 dS = -\int\limits_{\Sigma_2} \vec{a} \cdot \vec{n}_2 dS$, т.к. $\int\limits_{\Delta\Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n}_\Delta dS = 0$ в силу ортогональности векторов \vec{a} и \vec{n}_Δ ,

Доказательство

Пусть далее

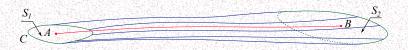
$$\vec{a} = \rho \vec{v}$$
,

тогда



$$0 = \int_{V} \operatorname{div} \vec{a} dV = \int_{\Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n} dS = \int_{\Sigma_{1}} \vec{a} \cdot \vec{n}_{1} dS + \int_{\Delta \Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n}_{\Delta} dS + \int_{\Sigma_{2}} \vec{a} \cdot \vec{n}_{2} dS.$$

Отсюда $\int\limits_{\Sigma_1} \vec{a} \cdot \vec{n}_1 dS = -\int\limits_{\Sigma_2} \vec{a} \cdot \vec{n}_2 dS$, т.к. $\int\limits_{\Delta\Sigma} \vec{a} \cdot \vec{n}_\Delta dS = 0$ в силу ортогональности векторов \vec{a} и \vec{n}_Δ , т.е. потоки вектора \vec{a} через Σ_1 и Σ_2 совпадают.



Основные предположения

Далее будем рассматривать очень узкие трубки тока, для которых можно считать, что параметры ρ , p, c и \vec{v} мало меняются по ее сечению, построенному перпендикулярно выделенной линии тока (на рисунке AB), а рассматриваемое течение изоэнтропическое.



Основные предположения

Далее будем рассматривать очень узкие трубки тока, для которых можно считать, что параметры ρ, p, c и \vec{v} мало меняются по ее сечению, построенному перпендикулярно выделенной линии тока (на рисунке AB), а рассматриваемое течение изоэнтропическое.

Соотношения на выделенной линии тока Параметризовав линию тока AB, можно записать закон сохранения массы и интеграл Бернулли для параметров течения:

$$\rho vS = C_1, \quad \frac{v^2}{2} + \frac{c^2}{\gamma - 1} = C_2.$$

Соотношение для параметров течения в дифференциалах

$$\frac{d\rho}{\rho} + \frac{dv}{v} + \frac{dS}{S} = 0, \quad v \, dv + \frac{2c}{\gamma - 1} \, dc = 0.$$

Соотношение для параметров течения в дифференциалах

$$\frac{d\rho}{\rho} + \frac{dv}{v} + \frac{dS}{S} = 0, \quad v \, dv + \frac{2c}{\gamma - 1} \, dc = 0.$$

Дополнительные соотношения

Так как для изоэнтропических течений $dp=c^2\,d\rho$ и $c^2=\frac{\gamma p}{\rho}$, то рассмотрим дифференциал от последнего:

$$2c dc = \frac{\gamma}{\rho} dp - \frac{\gamma p}{\rho^2} d\rho = (\gamma - 1)c^2 \frac{d\rho}{\rho}.$$

Подставляя дополнительные соотношения в интеграл Бернулли в дифференциалах, получим:

$$v\,dv + c^2 \frac{d\rho}{\rho} = 0.$$

Связь между скоростью, сечением и числом Маха Исключая из последнего выражения $d\rho/\rho$ с помощью закона сохранения массы в дифференциалах, получим уравнение Гюгонио:

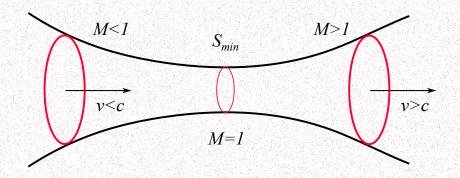
$$(M^2 - 1)\frac{dv}{v} = \frac{dS}{S} \quad (v > 0),$$

где M = v/c – число Маха.

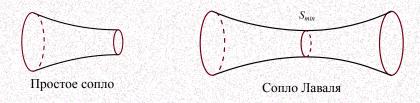
$$M < 1$$
 $M = 1$ $M > 1$ $dv < 0 \iff dS > 0$ $dv = 0 \iff dS = 0$ $dv = 0 \iff dS = 0$ $dv = 0 \iff dS = 0$ $dv > 0 \iff dS > 0$

Таким образом,
$$S(v)=\dfrac{C_1}{
ho^*v\left(1-\dfrac{v^2}{v_{max}^2}\right)^{1/(\gamma-1)}}.$$

Сужающаяся и расширяющаяся трубка тока



Простое сопло и сопло Лаваля



Насадок, предназначенный для адиабатического разгона потока от дозвуковых скоростей к сверхзвуковым, обладающий зоной сужения и расширения, называется соплом Лаваля. Насадок, имеющий только зону сжатия, называется простым соплом.

Связь между параметрами газа в различных сечениях

$$\begin{split} \frac{S}{S_1} &= \frac{\rho_1 v_1}{\rho v} = \frac{M_1}{M} \left(\frac{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_1^2} \right)^{\frac{\gamma + 1}{2(\gamma - 1)}}, \\ \frac{p}{p_1} &= \left(\frac{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_1^2} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}}, \quad \frac{\rho}{\rho_1} &= \left(\frac{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_1^2} \right)^{\frac{1}{\gamma - 1}}, \\ \frac{T}{T_1} &= \frac{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_1^2}, \quad \frac{v}{v_1} &= \frac{M}{M_1} \left(\frac{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_1^2} \right)^{\frac{1}{2}}. \end{split}$$

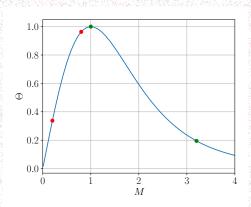
Эти формулы дают параметрическое решение задачи о квазиодномерном изоэнтропическом стационарном газовом потоке в трубке тока (сопле) переменного сечения.

Связь между параметрами газа, в котором есть критическое сечение

Положим, что в сечении $S_1 = S_{min}$ реализуется $M_1 = 1$, тогда:

$$\begin{split} \frac{S}{S_{min}} &= \left(\frac{2}{\gamma+1}\right)^{\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}} \frac{1}{M} \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)^{\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}} = \Theta^{-1}(M), \\ \frac{p}{p_{\text{kp}}} &= \left[\frac{2}{\gamma+1} \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)\right]^{-\frac{\gamma}{\gamma-1}}, \\ \frac{\rho}{\rho_{\text{kp}}} &= \left[\frac{2}{\gamma+1} \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)\right]^{-\frac{1}{\gamma-1}}, \\ \frac{T}{T_{\text{kp}}} &= \left[\frac{2}{\gamma+1} \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)\right]^{-1}, \\ \frac{v}{v_{\text{kp}}} &= M \left[\frac{2}{\gamma+1} \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)\right]^{-\frac{1}{2}}. \end{split}$$

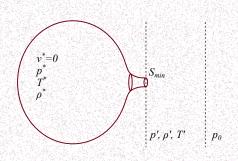
Зависимость числа Маха от площади сечения для воздуха



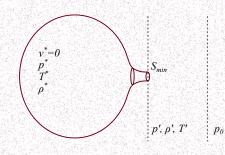
$$\frac{S_{min}}{S} = \Theta = \Theta(M)$$

Из рисунка следует, что для повышения числа M от 0.2 до 0.8 газ должен пройти через конфузор с сечением, уменьшающимся в три раза.

А чтобы увеличить M от значения 1 в критическом сечении до 3,2, необходимо построить сверхзвуковой диффузор с площадью, в пять раз превышающую S_{min} .



Постановка и решение задачи Рассмотрим истечение газа из емкости большого объема через конфузор с критическим сечением S_{min} и параметрами торможения газа вдали от сопла в емкости p^* , ρ^* , T^* . Противодавление снаружи равно p_0 . Штрихами будем обозначать параметры на срезе сопла.

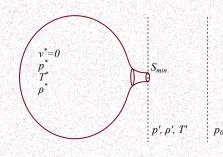


Постановка и решение задачи Пусть m — массовый расход газа через любое сечение сопла, тогда

$$m = \rho v S = \rho' v' S_{min}$$

Пусть $m_{\rm kp} = \rho_{\rm kp} v_{\rm kp} S_{min}$ – критическое значение массы, соответствующее числу Маха, равному 1, тогда

$$\frac{\mathit{m}}{\mathit{m}_{\mathrm{kp}}} = \frac{\rho' \mathit{v'}}{\rho_{\mathrm{kp}} \mathit{v}_{\mathrm{kp}}} = \theta(\mathit{M'}).$$

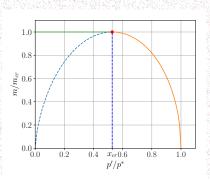


Постановка и решение задачи Используя формулу

$$p' = p^* \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M'^2 \right)^{-\frac{\gamma}{\gamma - 1}},$$

исключаем M' из выражения для $m/m_{\rm kp}$ и получаем:

$$\frac{\textit{m}}{\textit{m}_{\text{KP}}} = \sqrt{\frac{2}{\gamma - 1} \left(\frac{\gamma + 1}{2}\right)^{\frac{\gamma + 1}{\gamma - 1}} \left(\frac{p'}{p^*}\right)^{\frac{2}{\gamma}} \left[1 - \left(\frac{p'}{p^*}\right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}}\right]}.$$

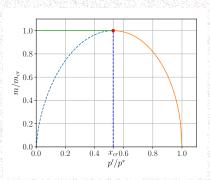


Описание При уменьшении p_0 до тех пор, пока течение на срезе сопла не

пока течение на срезе сопла не станет звуковым, будет реализовываться режим, описываемый на графике оранжевой ветвью, и давление на выходе из сопла можно принимать равным противодавлению:

$$p'=p_0.$$

$$\frac{\textit{m}}{\textit{m}_{\rm kp}} = \sqrt{\frac{2}{\gamma - 1} \left(\frac{\gamma + 1}{2}\right)^{\frac{\gamma + 1}{\gamma - 1}} \left(\frac{\textit{p'}}{\textit{p}^*}\right)^{\frac{2}{\gamma}} \left[1 - \left(\frac{\textit{p'}}{\textit{p}^*}\right)^{\frac{\gamma - 1}{\gamma}}\right]}$$



Описание Как только на срезе сопла установится звуковое течение

$$M'=1,$$

то произойдет его запирание. В критическом сечении установятся критические параметры, которым соответствует максимальный возможный расход газа $m_{\rm kp}$ (зеленая ветвь графика).

$$x_{\rm Kp} = \frac{p_{\rm Kp}}{p^*} = \left(\frac{2}{\gamma+1}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}, \quad m_{\rm Kp} = \left(\frac{2}{\gamma-1}\right)^{\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}} \sqrt{\gamma p^* \rho^*} S_{\min}.$$

Литература

- 1. *Лойцянский Л. Г.* Механика жидкости газа и плазмы. Учеб. для вузов. 7-е изд., испр. М.: Дрофа, 2003.
- 2. Седов Л. И. Механика сплошной среды. Том 2. М.: Наука, 1970.