# Течения газа в сужающейся трубке тока. Элементарная теория сопла Лаваля

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

Кафедра аэрофизики и газовой динамики



30 декабря 2020 г.

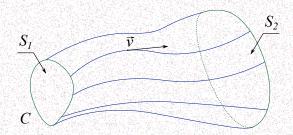
#### Аннотация

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:

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

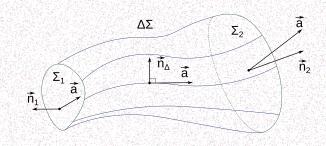
где  $S_1$ ,  $S_2$  – различные сечения трубки тока.

#### Доказательство

Пусть далее

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

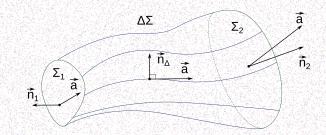
$$0 = \int_{V} \operatorname{div} \vec{a} dV =$$



#### 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

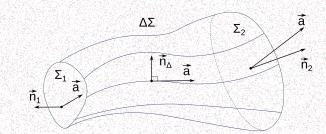
$$\vec{a} = \rho \vec{v}$$
,

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

#### Доказательство

Пусть далее

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



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

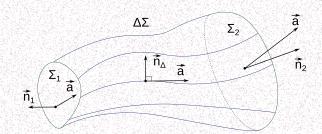
Отсюда 
$$\int\limits_{\Sigma_1} \vec{a} \cdot \vec{n}_1 dS \, = \, - \int\limits_{\Sigma_2} \vec{a} \cdot \vec{n}_2 dS,$$

#### Доказательство

Пусть далее

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

тогда



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

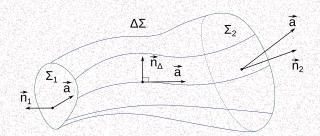
Отсюда  $\int\limits_{\Sigma_1} \vec{a}\cdot\vec{n}_1 dS=-\int\limits_{\Sigma_2} \vec{a}\cdot\vec{n}_2 dS$ , т.к.  $\int\limits_{\Delta\Sigma} \vec{a}\cdot\vec{n}_\Delta dS=0$  в силу ортогональности векторов  $\vec{a}$  и  $\vec{n}_\Delta$ ,

#### Доказательство

Пусть далее

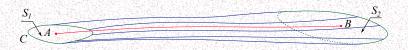
$$\vec{a} = \rho \vec{v}$$
,

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  $\int\limits_{\Sigma_1} \vec{a}\cdot\vec{n}_1dS=-\int\limits_{\Sigma_2} \vec{a}\cdot\vec{n}_2dS$ , т.к.  $\int\limits_{\Delta\Sigma} \vec{a}\cdot\vec{n}_\Delta dS=0$  в силу ортогональности векторов  $\vec{a}$  и  $\vec{n}_\Delta$ , т.е. потоки вектора  $\vec{a}$  через  $\Sigma_1$  и  $\Sigma_2$  совпадают.



#### Основные предположения

Далее будем рассматривать очень узкие трубки тока, для которых можно считать, что параметры  $\rho$ , 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  $\rho, p, c$  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:

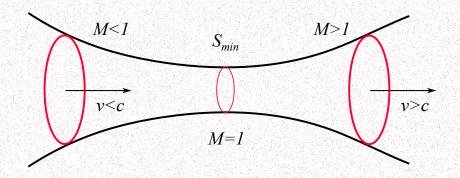
$$(M^2 - 1)\frac{dv}{v} = \frac{dS}{S} \quad (v > 0),$$

где M = v/c – число Маха.

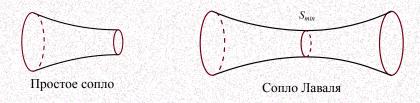
$$M < 1$$
  $M = 1$   $M > 1$   $dv < 0 \iff dS > 0$   $dv = 0 \iff dS = 0$   $dv = 0 \iff dS = 0$   $dv = 0 \iff dS = 0$   $dv > 0 \iff dS > 0$ 

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

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

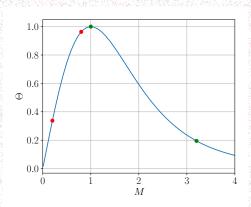
Эти формулы дают параметрическое решение задачи о квазиодномерном изоэнтропическом стационарном газовом потоке в трубке тока (сопле) переменного сечения.

# Связь между параметрами газа, в котором есть критическое сечение

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

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

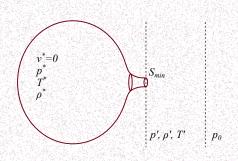
# Зависимость числа Маха от площади сечения для воздуха



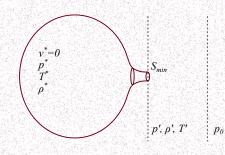
$$\frac{S_{min}}{S} = \Theta = \Theta(M)$$

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  $p^*$ ,  $\rho^*$ ,  $T^*$ . Противодавление снаружи равно  $p_0$ . Штрихами будем обозначать параметры на срезе сопла.

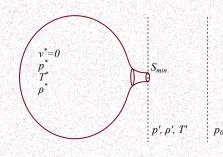


Постановка и решение задачи Пусть m — массовый расход газа через любое сечение сопла, тогда

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

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

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

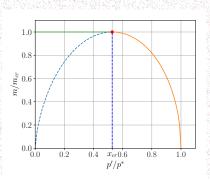


Постановка и решение задачи Используя формулу

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

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

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

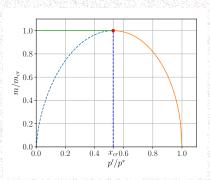


Описание При уменьшении  $p_0$  до тех пор, пока течение на срезе сопла не

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.