

Исследование взаимодействия закрученных течений с газоразрядной плазмой

В экспериментальной работе [1] проводились наблюдения высокочастотного емкостного разряда в закрученном потоке воздуха. Электрод устанавливался у открытого конца воздушной трубки. Наблюдения проводились при варьируемом массовом расходе воздуха, подаваемом в завихритель в аксиальном и тангенциальном направлениях. Опыт показал, что при малой закрутке (Q_t/Q_{ax}) в трубу распространяется стримерный разряд, однако при повышении закрутки происходит плавный переход режима из коронного в шнуровой, где шнур протягивается навстречу потоку.

На основе условий проведения экспериментов [1] для пакета Ansys FLUENT 12.1 построена трехмерная модель. Модель представляет из себя конечно-элементную сетку (1,4млн элементов) в виде трубы 400x36x36мм с открытым в атмосферу ($P = 1\text{атм}$) выходом. Вход имитирует завихритель с регулируемой подачей газа (воздуха) в аксиальном и тангенциальном направлениях. На выходе помещен источник джоулева тепла имитирующий выделение тепла электродом.

Для модели на всем объеме, с естественными граничными условиями прилипания и температуры на границах, решались уравнения Навье-Стокса и уравнение энергии

$$\rho \left(\frac{\partial v_i}{\partial t} + v_k \frac{\partial v_i}{\partial x_k} \right) = - \frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_k} \left[\mu \left(\frac{\partial v_i}{\partial x_k} + \frac{\partial v_k}{\partial x_i} - \frac{2}{3} \delta_{ik} \frac{\partial v_l}{\partial x_l} \right) \right] + \frac{\partial}{\partial x_k} \left(\zeta \frac{\partial v_l}{\partial x_l} \delta_{ik} \right),$$

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

$$\frac{d}{dt}(\rho E) + \nabla(\vec{v}(\rho E + p)) = \nabla k_{eff} \nabla T - h \vec{J} + (\vec{\tau}_{eff} \vec{v}) + S_h,$$

где в правой части уравнения энергии первым трем слагаемым соответствуют вклады теплопроводности, диффузии и вязкости, а четвертому – локализованный источник тепла.

Результаты вычислений при различных режимах подачи воздуха показали что

1. при повышении показателя закрутки в приосевой области потока возникают зоны обратного течения, что согласуется с множеством экспериментов.

2. при повышении показателя закрутки происходит прогрев приосевой области течения внутри потока, что, согласно экспериментальным и теоретическим данным, может являться условием для развития волн ионизации и возникновения в неоднородном потоке шнуrowого разряда.
3. в продольном рассмотрении область обратного течения в закрученном потоке имеет изгиб.
4. в поперечном рассмотрении область обратного течения совершает прецессионное движение вокруг оси трубы.

Так же получено аналитическое решение задачи об устойчивости закрученного течения с разрывом скорости и температуры потока на поверхности цилиндра радиусом R . Для того чтобы избавиться от уравнения энергии, скачок температуры был заменен скачком плотности.

$$\frac{\partial \vec{v}}{\partial t} + (\vec{v}, \nabla) \vec{v} = -\frac{1}{\rho} \text{grad} p + \nu \Delta \vec{v}, \quad \Omega_o(r) = \begin{cases} \Omega_1, r \leq R, \\ \Omega_2, r > R, \end{cases} \quad \rho_o(r) = \begin{cases} \rho_1, r \leq R, \\ \rho_2, r > R, \end{cases}$$

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \text{div}(\rho \vec{v}) = 0, \quad v_{zo}(r) = \begin{cases} v_1, r \leq R, \\ v_2, r > R, \end{cases} \quad c_{so}(r) = \begin{cases} c_{s1}, r \leq R, \\ c_{s2}, r > R, \end{cases}$$

где Ω - угловая скорость, v_{zo} - осевая, ρ_o - плотность, c_{so} - скорость звука.

Задача в предложенной постановке качественно соответствует модели потока с прогретой приосевой областью, которой соответствует перепад плотности потока. В результате решения системы уравнений для малого возмущения плотности и компонент скорости получено и решено дисперсионное уравнение, в частности инкремент неустойчивости.

$$x = \frac{\omega}{\Omega_1} = \frac{b \pm \sqrt{b^2 - ac}}{a}, \quad \text{где} \quad Q = \frac{\rho_1}{\rho_2},$$

$$a = 1 + Q, \quad q = \frac{\Omega_2}{\Omega_1},$$

$$b = m - 1 + qQ(m + 1) + \frac{k}{S}(1 + dQ), \quad S = \frac{R\Omega_1}{v_{z1}},$$

$$c = m(1 - q^2) + (-2m + m^2 + 2mq^2Q + 2\frac{k}{S}(m + mqQd - 1) + \frac{k^2}{S^2}(1 + d^2Q)), \quad d = \frac{v_{z2}}{v_{z1}}.$$

[1] Klimov A., Fortov V. Longitudinal Plasmoid in High-Speed Vortex Gas Flow Created by Capacity HF Discharge // ISTC Project No. 3794P. 2010.