федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования

# НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ «МОСКОВСКИЙ ФИЗИКО-ТЕХНИЧЕСКИЙ ИНСТИТУТ»

Масленников Никита (студент ФАКИ М03-305)

Исследовательская работа

Численное решение задачи Сода и верификация модели на точном решении

## Оглавление

Основные сокращения и условные обозначения				9
Bı	веде	ние		5
Ι	Структура программы		6	
	0.1	Струг	ктура решения задачи Римана для уравнения Эйлера	7
		0.1.1	Возможные конфигурационные решения	7
		0.1.2	Соотношения для ударных волн	7
		0.1.3	Соотношения для волн разрежения	8
		0.1.4	Метод Ньютона	8
		0.1.5	Распределение физических величин в решении	8
II	${f T}$	еория	a.	S
0.2		Задача римана для системы уравнений Эйлера		11
	0.3	одном	перные уравнения Эйлера в интегральной форме	12

# Основные сокращения и условные обозначения

#### Сокращения

```
    НУ - начальные условия для моделирования задачи или решения уравнений,
системы уравнений;
```

```
УВ - ударная волна;
```

```
КР - контактный разрыв;
```

ВР - волна разрежения;

#### Условные обозначения

```
\rho - плотность;
```

v - скорость;

E - энергия на единицу объема;

е - удельная внутренняя энергия идеального газа;

Введение

Поставлена задача создать математическую модель численного решения задачи Римана - исследование 1D течения, которое возникает при создании произвольного разрыва в среде. Получившаяся математическая модель проходит верификацию через моделирование задачи Сода и дальнейшей проверкой численного решения с точным.

Программа разбита на 2 части: вычислительная часть реализована на C++, точка входа в программу и обработка результатов написана на Python.

#### Цель работы:

- 1. создание математическую модель численного решения задачи Римана для ударной трубы;
- 2. верификация модели на задаче Сода;
- 3. реализация математической модели как отдельный вычислительный модуль для последующей обработки на Python.

Этот документ представляет собой полную информацию о структуре решения задачи Римана для уравнения Эйлера и теоретический материал. Краткое изложение процесса решения находится в Jupyter Notebook.

# Часть I Структура программы

### 0.1 Структура решения задачи Римана для уравнения Эйлера

Уточним задачу Римана: рассмотрим задачу Коши для системы уравнений газовой динамики с разрывом I рода в начальных данных:

$$\begin{cases} \frac{\partial \mathbf{q}}{\partial t} + \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial x} = 0 \\ \mathbf{q}(x,0) = \begin{cases} \mathbf{q}_R, & \text{при } x > 0 \\ \mathbf{q}_L, & \text{при } x < 0 \end{cases}$$

где:

- $\mathbf{q} = (\rho \quad \rho v \quad E)^T$  вектор консервативных переменных;
- $\mathbf{f} = (\rho v \quad \rho v^2 + p \quad (E+p)v)^T$ ;
- $E = \frac{\rho v^2}{2} + \rho e;$
- $e = \frac{p}{\rho(\gamma 1)}$ .

Структура решения следующая:

- 1. Во входных данных задачи о распаде произвольного разрыва отсутствуют параметры, имеющие размерность длины и времени. Поэтому искомое решение автомодельное:
- 2. Класс автомодельных решений для уравнений Эйлера исчерпывается постоянными решениями, в том числе соединенными через разрыв (КР или УВ), а также ВР;
- 3. В каждую сторону от разрыва может распространяться не более 1 волны, ударной или разрежения.

#### 0.1.1 Возможные конфигурационные решения

бебра

#### 0.1.2 Соотношения для ударных волн

бебра

### 0.1.3 Соотношения для волн разрежения

бебра

#### 0.1.4 Метод Ньютона

бебра

#### 0.1.5 Распределение физических величин в решении

бебра

Часть II

Теория

Рассмотрим уравнение переноса в 1D:

$$\frac{\partial \mathbf{u}}{\partial t} + \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial x} = 0$$

где

•  $f = \lambda u$  - дифференциальный поток.

Для численного решения применяется конечно-объемный подход: схема метода конечных объемов. Изменение величины за шаг рассчетной ячейки определяется балансом потоков f через грань рассчетной ячейки:

$$\begin{cases} \frac{u_m^{n+1}-u_m^n}{\tau} + \frac{1}{h}(f_{m+\frac{1}{2}}^n[u_m^n;u_{m+1}^n] - f_{m-\frac{1}{2}}^n[u_{m-1}^n;u_m^n]) \\ f_{m+\frac{1}{2}}^n[u_m^n;u_{m+1}^n] = f(u_{\text{exact}}(u_m^n;u_{m+1}^n)) \stackrel{\lambda \geq 0}{=} \lambda u_m^n \\ f_{m-\frac{1}{2}}^n[u_{m-1}^n;u_m^n] = f(u_{\text{exact}}(u_{m-1}^n;u_{m+1}^n)) \stackrel{\lambda \geq 0}{=} \lambda u_{m-1}^n \end{cases}$$

где:

- $f_*^n[u_*^n;u_*^n]$  численный поток, рассчитанный через метод Годунова;
- $f(u_{\text{exact}}(u_*^n; u_*^n))$  решение задачи Римана.

Существуют различные подходы к построению численного потока f: левый уголок. схема Лакса и т.д. Метод Годунова выделяется среди прочих схем: он заключается в расчете потока с использованием точного решения задачи о распаде разрыва.

**Определение 0.1.1** (Задача о распаде разрыва). Задача Коши с кусочно-постоянными данными для задачи гиперболического типа.



Пример 0.1.1 (Принцип работы метода Годунова).

Каким образом устроено  $u_{exact}$  для нелинейных систем уравнений гиперболического типа и конкретно для задачи Эйлера? Ответ на этот вопрос дает краткая теория ниже.

#### 0.2 Задача римана для системы уравнений Эйлера

$$\begin{cases} \frac{\partial \boldsymbol{q}}{\partial t} + \frac{\partial \boldsymbol{f}}{\partial x} = 0 \\ \boldsymbol{q}(x,0) = \begin{cases} \boldsymbol{q}_R, & \text{при } x > 0 \\ \boldsymbol{q}_L, & \text{при } x < 0 \end{cases}$$

где:

- $\mathbf{q} = (\rho \quad \rho v \quad E)^T$  вектор консервативных переменных;
- $\mathbf{f} = (\rho v \quad \rho v^2 + p \quad (E+p)v)^T;$
- $E = \frac{\rho v^2}{2} + \rho e$  энергия на единицу объема;
- ullet  $e=rac{p}{
  ho(\gamma-1)}$  удельная внутренняя энергия идеального газа.

**Определение 0.2.1** (Автомодельное решение). Решение, зависящее от (x,t) не произвольным образом, а зависящее от некоторого  $\xi = f(x,t)$ . Такое решение еще называют **самоподобным**: решение остается подобным себе с течением времени.

Решение этой задачи автомодельное - зависит от автомодельной величины  $\frac{x}{t}$ , т.е. самоподобно течению времени и включает в себя лишь УВ, КР и ВР:

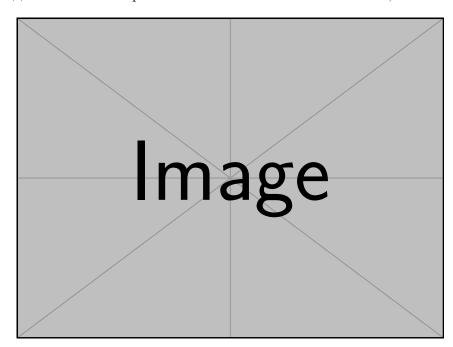


Рис. 1: Все 4 конфигурации течения

**Определение 0.2.2** (Ударная волна). Газодинамический разрыв, который движется внутри среды с постоянной скоростью. Величины  $\rho$ , p, T, v испытывают скачок.

**Определение 0.2.3** (Волна разрежения). Непрерывное решение, ограниченное двумя прямыми линиями. Величины  $\rho$ , p, T, v непрерывны.

**Определение 0.2.4** (Контактный разрыв). Газодинамический разрыв, который движется внутри среды с постоянной скоростью. В отличии от УВ, через КР ет протекания вещества и давление с обеих его сторон одинаково. Контактные разрывы также носят название **тангенциальный разрыв**. Величины  $\rho$ , T, v испытывают скачок.

# 0.3 одномерные уравнения Эйлера в интегральной форме

Уравнения Эйлера не содержат неразрывных решений, все функции дифференцируемы. Поэтому нужно работать с интегральной формой записи:

$$\begin{cases} \oint (pdx - \rho vdt) = 0 \\ \oint (\rho vdx - [p + \rho v^2]dt) = 0 \\ \oint (\rho[e + \frac{v^2}{2}]dx - \rho v[e + \frac{v^2}{2} + \frac{p}{\rho}]dt) = 0 \end{cases}$$

Течение одномерное и плоское. Вывод интегральной формы (которая в действительности **первична** дифференциальной) "постулируется" и доказывается через систему дифференциальных уравнений и формулу Грина. Рассмотрим разрыв при (x, t) = (0, 0):

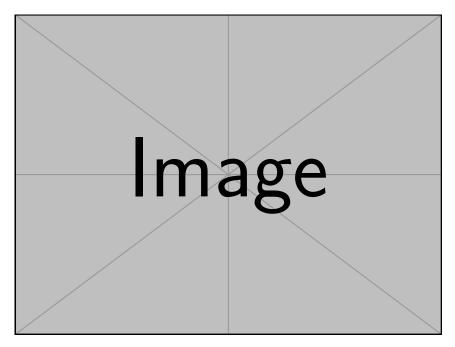


Рис. 2: Момент разрыва

Рассмотрим пространство (x, t), в котором кривая PP' - траектория разрыва. Тогда смещения на dx задается уравнением:

$$dx = D(t)dt (4)$$

Выберем контур AA'B'B вокруг PP':

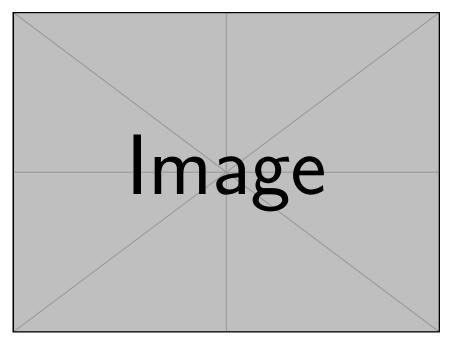


Рис. 3: Схематичное изображение траектории разрыва и конура интегрирования

Пусть  $\Xi = \Xi(\xi)$ , где  $\xi = \xi(x,t)$  - какой-нибудь интегранд из 1. Тогда:

$$\oint_{AA'B'B} \Xi d\xi = \oint_{AA'} \Xi d\xi + \oint_{A'B'} \Xi d\xi + \oint_{B'B} \Xi d\xi + \oint_{BA} \Xi d\xi = 0$$

Далее, устремляем  $AA', BB' \to 0$  и применяем параметризацию 4:

$$\oint_{AA'B'B} \Xi d\xi = \oint_{A'B'} \Xi d\xi + \oint_{BA} \Xi d\xi = \int_{t-1}^{t_2} \Xi_{[0]} d\xi + \int_{t_1}^{t_2} \Xi_{[1]} d\xi = 0$$

где индексы [0] и [1] означают среды до и после траектории разрыва. Для 2 это будет:

$$\int_{t_1}^{t_2} (\rho_0 D dt - \rho_0 v_0 dt) + \int_{t_1}^{t_2} (\rho_1 D dt - \rho_1 v_1 dt) = \int_{t_1}^{t_2} (\rho_0 [D - v_0] - \rho_1 [D - v_1]) dt = 0$$

Т.к. t выбрано произвольно, то интеграл равен 0 только тогда, когда интегранд равен нулю, а значит  $(\rho_0[D-v_0]-\rho_1[D-v_1])=0$ .