Иван Шаламов, 551 группа. ЛР 6 (Распад Произвольного Разрыва), 2021.

```
clc;
close all;
clear;
opengl software;
```

Практическая часть.

Входные параметры.

```
TextSize = 20;

Gamma = 1.4; % показатель адиабаты

Cp = 1006.43;

R = (Gamma - 1) / Gamma * Cp;

test = 1; % номер теста
[rhoL, uL, pL, rhoR, uR, pR, x_dis, NumCell, t_fin, CFL, ...

NumTimeStep, BC_L, BC_R] = ShockTubeInitData(test);

TL = pL / (R * rhoL);

TR = pR / (R * rhoR);

plot_interval = 1; % интервал вывода графиков в шагах

NumSmallStep = 0; % количество шагов разгона

OrderInSpace = 1; % порядок аппроксимации по пространству

RiemannSolver = 'Roe'; % 'Exac', 'Roe'

PlotType = 'Rho'; % 'Rho', 'Vel', 'Press', 'IntEnerg', 'Temp', 'RhoV'
```

Сетка.

```
cut(i) = 0;
else
    cut(i) = (x_i(i) - 0.675) / (0.335 - 0.675);
end
end
```

Переменные.

```
U1old = zeros(1, NumCell+2);
U2old = zeros(1, NumCell+2);
U3old = zeros(1, NumCell+2);
pLeftInit = 2:ind_x_dis+1;
pRightInit = ind_x_dis+2:NumCell+1;
U1old(pLeftInit) = rhoL;
U1old(pRightInit) = rhoR;
U2old(pLeftInit) = rhoL * uL;
U2old(pRightInit) = rhoR * uR;
U3old(pLeftInit) = pL / (Gamma - 1) + 0.5 * uL^2 * rhoL;
U3old(pRightInit) = pR / (Gamma - 1) + 0.5 * uR^2 * rhoR;
% Граничные условия:
U1old(1) = U1old(2);
U2old(1) = BC_L * U2old(2);
U3old(1) = U3old(2);
U1old(end) = U1old(end-1);
U2old(end) = BC_R * U2old(end-1);
U3old(end) = U3old(end-1);
U1new = U1old;
U2new = U2old;
U3new = U3old;
```

Временные переменные.

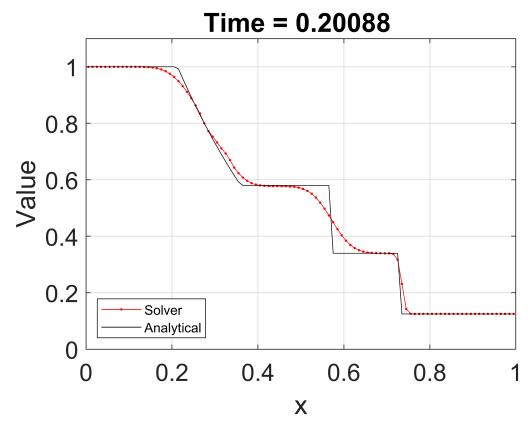
```
t(1) = 0;
plot_time = plot_interval;
```

Цикл тестов.

```
for i = 1:NumTimeStep

dt = SolveTimeStepExplicitEiler(U1old, U2old, U3old, delta_h, CFL, Gamma);
```

```
if i <= NumSmallStep</pre>
    dt = i / NumSmallStep * dt;
end
t(i+1) = t(i) + dt;
switch (OrderInSpace)
    case {1}
        switch (RiemannSolver)
            case {'Exac'}
                [F1, F2, F3, iterationExac] = SolveFluxExacRieman(U1old(1:end-1), ...
                    U2old(1:end-1), ...
                    U3old(1:end-1), U1old(2:end), U2old(2:end), U3old(2:end), ...
                    Gamma); % Godunov
                if iterationExac > 1
                    disp(iterationExac);
                end
            case {'Roe'}
                [F1, F2, F3] = SolveFluxRoe(U1old(1:end-1), U2old(1:end-1), ...
                    U3old(1:end-1), U1old(2:end), U2old(2:end), U3old(2:end), ...
                    Gamma); % Roe
            otherwise
                [F1, F2, F3, iterationExac] = SolveFluxExacRieman(U1old(1:end-1), ...
                    U2old(1:end-1), U3old(1:end-1), U1old(2:end), U2old(2:end), ...
                    U3old(2:end), Gamma); % Godunov
        end
end
if OrderInSpace > 0
    [U1new, U2new, U3new] = SolveEvolutionExplFirstOrder(F1, F2, F3, U1old, ...
        U2old, U3old, nu, dt, delta h, 0, Gamma);
end
U1old = U1new;
U2old = U2new;
U3old = U3new;
% Рассчитываем граничные условия:
U1old(1) = U1old(2); U1old(end) = U1old(end-1);
U2old(1) = BC_L * U2old(2); U2old(end) = BC_R * U2old(end-1);
U3old(1) = U3old(2); U3old(end) = U3old(end-1);
% Конец цикла
```



Количество итераций: 60.

Исследовательская часть.

Схема Роэ.

```
function [F1, F2, F3] = SolveFluxRoe(U1L, U2L, U3L, U1R, U2R, U3R, Gamma)
```

```
% Переход к консервативным переменным слева и справа:
rhoL = U1L;
uL = U2L./rhoL;
pL = (Gamma - 1) * (U3L - 0.5 * (uL.^2).*rhoL);
cL = sqrt((Gamma * pL./rhoL));
HL = cL.^2 / (Gamma - 1) + uL.^2 / 2;
rhoR = U1R;
uR = U2R./rhoR;
pR = (Gamma - 1) * (U3R - 0.5 * (uR.^2).*rhoR);
cR = sqrt((Gamma * pR./rhoR));
HR = cR.^2 / (Gamma - 1) + uR.^2 / 2;
% Осредненные параметры (Роэ):
u bar = (sqrt(rhoL).*uL + sqrt(rhoR).*uR)./(sqrt(rhoL) + sqrt(rhoR));
H_bar = (sqrt(rhoL).*HL + sqrt(rhoR).*HR)./(sqrt(rhoL) + sqrt(rhoR));
c_bar = sqrt((Gamma - 1) * (H_bar - 0.5 * u_bar.^2));
% dU = U(R) - U(L) на границах ячеек \{x_{i}, x_{i+1}, ...\}:
dU1 = U1R - U1L;
dU2 = U2R - U2L;
dU3 = U3R - U3L;
% Потоковые члены слева и справа F {i+1/2}:
F1L = rhol.*uL; F2L = rhol.*uL.^2 + pL; F3L = rhol.*uL.*HL;
FL = [F1L; F2L; F3L];
F1R = rhoR.*uR; F2R = rhoR.*uR.^2 + pR; F3R = rhoR.*uR.*HR;
FR = [F1R; F2R; F3R];
% Правые собственные вектора:
r1 = [1*ones(1,length(u_bar)); u_bar-c_bar; H_bar-u_bar.*c_bar];
r2 = [1*ones(1, length(u bar)); u bar; 1/2*u bar.^2];
r3 = [1*ones(1,length(u_bar)); u_bar+c_bar; H_bar+u_bar.*c_bar];
% Характеристические приращения:
dw2 = (Gamma - 1)./(c_bar.^2).*(dU1.*(H_bar - u_bar.^2) + u_bar.*dU2 - dU3);
dw1 = 1./(2 * c_bar).*(dU1.*(u_bar + c_bar) - dU2 - c_bar.*dw2);
dw3 = dU1 - (dw1 + dw2);
% Собственные числа:
lambda1 = abs(u bar - c bar);
lambda2 = abs(u bar);
lambda3 = abs(u_bar + c_bar);
lambda1L = uL - cL;
lambda3L = uL + cL;
lambda1R = uR - cR;
lambda3R = uR + cR;
% Искусственная вязкость вблизи звуковой точки:
del = 0.0001;
```

```
boolv1 = (lambda1R - lambda1L) > 0;
eps = 2.0 * (lambda1R - lambda1L).*boolv1;
boolv1 = lambda1 < eps;</pre>
lambda1 = 0.5 * (eps + (lambda1.^2) / (eps + del)).*boolv1 + lambda1.*(1 - boolv1);
boolv2 = (lambda3R - lambda3L) > 0;
eps = 2.0 * (lambda3R - lambda3L).*boolv2;
boolv2 = lambda3 < eps;</pre>
lambda3 = 0.5 * (eps + (lambda3.^2) / (eps + del)).*boolv2 + lambda3.*(1 - boolv2);
% Приведение данных:
dw1 = repmat(dw1, 3, 1);
dw2 = repmat(dw2, 3, 1);
dw3 = repmat(dw3, 3, 1);
lambda1 = repmat(lambda1, 3, 1);
lambda2 = repmat(lambda2, 3, 1);
lambda3 = repmat(lambda3, 3, 1);
% Вычисление потоков (Роэ):
Flux = 0.5 * (FL + FR) - 0.5 * (dw1.*lambda1.*r1 + dw2.*lambda2.*r2 + dw3.*lambda3.*r3);
F1 = Flux(1,:);
F2 = Flux(2,:);
F3 = Flux(3,:);
end
```

Использованные функции.

Функция выдает НУ для тестовых 1D-задач в ударной трубе.

```
function [rhoL, uL, pL, rhoR, uR, pR, x_dis, NumCell, t_fin, CFL, ...
    MaxIter, BC_L, BC_R] = ShockTubeInitData(test)
switch (test)
    case {1}
       % Test 1 (Modified Sod):
        x dis = 0.3; % Position of diaphragm 1
       NumCell = 100; % Number of computing cells
       t fin = 0.2; % Output time
        rhoL = 1.0; % Initial density on left section of tube
        uL = 0.75; % Initial velocity on left section of tube
        pL = 1.0; % Initial pressure on left section of tube
        rhoR = 0.125; % Initial density on right section of tube
        uR = 0; % Initial velocity on right section of tube
        pR = 0.1; % Initial pressure on right section of tube
       CFL = 0.9; % Courant number coefficient
       MaxIter = 10000000; % Maximum number of time steps
```

```
BC_L = 1; % Type of left boundary conditions 1 upstream, -1 wall BC_R = -1; % Type of right boundary conditions

end

end

% Входные параметры:
% test - номер задачи.
%

Выходные параметры:
% rhoL, uL, pL - значение параметров слева,
% rhoR, uR, pR - значение параметров справа,
% t_fin - время завершения,
% x_dis - место расположения разрыва,
% NumCell - количество ячеек.
```

Функция расчета шага по времени для явной схемы Эйлера.

```
function dt = SolveTimeStepExplicitEiler(U1, U2, U3, dx, Courant, gamma)

rho = U1;
u = U2./rho;
p = (gamma - 1) * (U3 - 0.5 * (u.^2).*rho);
c = sqrt(gamma * p./rho);
dt = min(Courant * dx./(abs(u) + c));

end
```

Функция расчета потока на грани контрольного объема с использованием точного решения о распаде разрыва, использует консервативные переменные.

```
p = zeros(1, len);
for i = 1:len
    [rho(i), u(i), p(i), ~, iteration] = ExacRiemanSolver(left_density(i), ...
        left_velocity(i), left_pressure(i), right_density(i), right_velocity(i), ...
        right pressure(i), Gamma, lambda, MaxIteration, TOL);
end
% Рассчитываем потоки:
F1 = rho.*u;
F2 = (rho.*u).*u + p;
F3 = (p./(Gamma - 1) + rho.*(u.^2) / 2 + p).*u;
end
% Входные параметры:
% U1L, U2L, U3L - вектор консервативных переменных слева,
% U1R, U2R, U3R - вектор консервативных переменных справа.
% Выходные параметры:
% F1, F2, F3 - вектор потока на грани KO,
% iteration - выполненое количество итераций.
```

Функция расчета параметров задачи Римана для уравнений Эйлера (задача о распаде произвольного разрыва) точным подходом.

Используя аналитические соотношения, можно составить неленейное уравнение для определения давления на контактном разрыве, решив его итерационным методом Ньютона (метод касательных), можно пересчитать остальные параметры во всех областях.

```
function [ret_density, ret_velocity, ret_pressure, is_left_of_contact, ...
    iteration] = ExacRiemanSolver(left_density, left_velocity, left_pressure, ...
    right_density, right_velocity, right_pressure, Gamma, lambda, MaxIteration, TOL)

iteration = 0;

% Solve Sound Velosity for Left and Right:
left_soundspeed = sqrt(Gamma * left_pressure / left_density);
right_soundspeed = sqrt(Gamma * right_pressure / right_density);

% Проверяем образуется ли вакуум (образуется редко):
left_vacuum_front_speed = left_velocity + 2.0 * left_soundspeed / (Gamma - 1.0);
right_vacuum_front_speed = right_velocity - 2.0 * right_soundspeed / (Gamma - 1.0);
critical_speed = left_vacuum_front_speed - right_vacuum_front_speed;
if (critical_speed < 0.0) % образуется зона вакуума

left_head_speed = left_velocity - left_soundspeed;
left_tail_speed = left_vacuum_front_speed;
right head speed = right velocity + right soundspeed;</pre>
```

```
right tail speed = right vacuum front speed;
is_left_of_contact = lambda < left_tail_speed;</pre>
if (is_left_of_contact) % определяем, где находится искомая линия lambda,
   % слева ли от контактного разрыва
    if (lambda < left_head_speed)</pre>
        ret density = left density;
        ret_velocity = left_velocity;
        ret_pressure = left_pressure;
    else
        % left rarefaction (4.56)
        temp1 = 2.0 / (Gamma + 1.0) + (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) / ...
            left_soundspeed * (left_velocity - lambda);
        ret_density = left_density * temp1^(2.0 / (Gamma - 1.0));
        ret_pressure = left_pressure * temp1^(2.0 * Gamma / (Gamma - 1.0));
        ret_velocity = 2.0 / (Gamma + 1.0) * (left_soundspeed + ...
            (Gamma - 1.0) / 2.0 * left_velocity + lambda);
    end
else
    if (lambda > right_tail_speed)
        if (lambda > right_head_speed)
            ret density = right density;
            ret_velocity = right_velocity;
            ret pressure = right pressure;
        else
            % right_rarefaction (4.63)
            temp1 = 2.0 / (Gamma + 1.0) - (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) / ...
                right soundspeed * (right velocity - lambda);
            ret_density = right_density * temp1^(2.0 / (Gamma - 1.0));
            ret_pressure = right_pressure * temp1^(2.0 * Gamma / (Gamma - 1.0));
            ret velocity = 2.0 / (Gamma + 1.0) * (-right soundspeed + ...
                (Gamma - 1.0) / 2.0 * right_velocity + lambda);
        end
    else
        % u resides inside vaccum
        ret density = 0.0;
        ret_velocity = 0.0;
        ret_pressure = 0.0;
```

```
end
    end
else
   % Решение итерационным способом:
   % Начальное приближение:
   % PVRS (9.20)
    p_star = 0.5 * (left_pressure + right_pressure) + 0.125 * (left_velocity - ...
        right_velocity) * (left_density + right_density) * (left_soundspeed + ...
        right soundspeed);
    p_star = max(p_star, TOL);
    pMin = min(left pressure, right pressure);
    pMax = max(left_pressure, right_pressure);
    if (p_star > pMax)
        % TSRS (9.42)
        temp1 = sqrt((2.0 / (Gamma + 1.0) / left_density) / (p_star + (Gamma - ...
            1.0) / (Gamma + 1.0 ) * left_pressure));
        temp2 = sqrt((2.0 / (Gamma + 1.0) / right_density) / (p_star + (Gamma - ...))
            1.0) / (Gamma + 1.0) * right_pressure));
        p_star = (temp1 * left_pressure + temp2 * right_pressure + (left_velocity - ...
            right_velocity)) / (temp1 + temp2);
        p_star = max(p_star, TOL);
    else
        if (p_star < pMin)</pre>
            % TRRS (9.32)
            temp1 = (Gamma - 1.0) / (2.0 * Gamma);
            p_star = ((left_soundspeed + right_soundspeed + 0.5 * (Gamma - 1.0) * ...
                (left velocity - right velocity)) / (left soundspeed / ...
                left_pressure^temp1 + right_soundspeed / ...
                right_pressure^temp1))^(1.0 / temp1);
        else
            % p star = PVRS
        end
    end
   % Основной цикл для давления:
    for iteration = 1:MaxIteration
        % LEFT
        % Solve temp value
```

```
temp1 = sqrt((2.0 / (Gamma + 1.0) / left density) / (p star + ...
    (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) * left_pressure));
% Solve function 4.6 4.7
if p_star <= left_pressure</pre>
    f1 = 2.0 / (Gamma - 1.0) * left_soundspeed * ((p_star / ...
        left_pressure)^((Gamma - 1.0) / (2.0 * Gamma)) - 1.0);
else
    f1 = (p_star - left_pressure) * temp1;
end
% Solve derivates 4.37
if p_star<=left_pressure</pre>
    f_d = (p_star / left_pressure)^(-(Gamma + 1.0) / (2.0 * Gamma)) / ...
        (left_density * left_soundspeed);
else
    f_d = temp1 * (1.0 - 0.5 * (p_star - left_pressure) / (p_star + ...
        (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) * left_pressure));
end
% RIGHT
temp1 = sqrt((2.0 / (Gamma + 1.0) / right_density) / (p_star + ...
    (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) * right_pressure));
% Solve function 4.6 4.7
if p_star <= right_pressure</pre>
    f2 = 2.0 / (Gamma - 1.0) * right_soundspeed * ((p_star / ...
        right_pressure)^((Gamma - 1.0) / (2.0 * Gamma)) - 1.0);
else
    f2 = (p_star - right_pressure) * temp1;
end
% Solve derivates
if p_star <= right_pressure</pre>
    f_d = f_d + (p_star / right_pressure)^(-(Gamma + 1.0) / (2.0 * Gamma)) / ...
        (right_density * right_soundspeed);
else
    f_d = f_d + temp1 * (1.0 - 0.5 * (p_star - right_pressure) / (p_star + ...)
```

```
(Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) * right_pressure));
    end
    p_New = p_star - (f1 + f2 - (left_velocity - right_velocity)) / f_d;
    if (abs(p_New - p_star) / (0.5 * abs(p_New + p_star)) < TOL)
        break;
    end
    p_star = p_New;
end
% Calculate star speed */
star_speed = 0.5 * (left_velocity + right_velocity) + 0.5 * (f2 - f1);
% Calculate other star values */
% Left
if (p star >= left pressure)
    % SHOCK
    left_star_density = left_density * (p_star / left_pressure + (Gamma - 1.0) / ...
        (Gamma + 1.0)) / ((Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) * p star / ...
        left pressure + 1.0);
    left tail speed = left velocity - left soundspeed * sqrt((Gamma + 1.0) / ...
        (2.0 * Gamma) * p_star / left_pressure + (Gamma - 1.0) / (2.0 * Gamma));
    left_head_speed = left_tail_speed;
else % left_wave_ == kRarefaction
    left_star_density = left_density * (p_star / left_pressure)^(1.0 / Gamma);
    left_head_speed = left_velocity - left_soundspeed;
    left_tail_speed = star_speed - sqrt(Gamma * p_star / left_star_density);
end
% Right
if (p_star >= right_pressure)
    right_star_density = right_density * (p_star / right_pressure + ...
        (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0)) / ((Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) * ...
        p_star / right_pressure + 1.0);
    right_tail_speed = right_velocity + right_soundspeed * sqrt((Gamma + 1.0) / ...
        (2.0 * Gamma) * p_star / right_pressure + (Gamma - 1.0) / (2.0 * Gamma));
    right head speed = right tail speed;
else % right wave == kRarefaction
    right_star_density = right_density * (p_star / right_pressure)^(1.0 / Gamma);
    right_head_speed = right_velocity + right_soundspeed;
```

```
right_tail_speed = star_speed + sqrt(Gamma * p_star / right_star_density);
end
% LEFT
is left of contact = lambda < star speed;
if (is_left_of_contact) % the u is left of contact discontinuity
    if (p_star >= left_pressure) % the left wave is a shock
        if (lambda < left_head_speed) % the u is before the shock</pre>
            ret density = left density;
            ret velocity = left velocity;
            ret_pressure = left_pressure;
        else % the u is behind the shock
            ret_density = left_star_density;
            ret_velocity = star_speed;
            ret_pressure = p_star;
        end
    else % the left wave is a rarefaction
        if (lambda < left head speed) % the u is before the rarefaction</pre>
            ret_density = left_density;
            ret_velocity = left_velocity;
            ret_pressure = left_pressure;
        else
            if (lambda < left_tail_speed) % the u is inside the rarefaction</pre>
                % left_rarefaction (4.56)
                temp1 = 2.0 / (Gamma + 1.0) + (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) / ...
                    left_soundspeed * (left_velocity - lambda);
                ret_density = left_density * temp1^(2.0 / (Gamma - 1.0));
                ret_pressure = left_pressure * temp1^(2.0 * Gamma / (Gamma - 1.0));
                ret_velocity = 2.0 / (Gamma + 1.0) * (left_soundspeed + ...
                    (Gamma - 1.0) / 2.0 * left_velocity + lambda);
            else % the u is after the rarefaction
                ret_density = left_star_density;
                ret_velocity = star_speed;
                ret_pressure = p_star;
            end
```

```
end
    end
else % the queried u is right of contact discontinuity
    if (p_star >= right_pressure) % the right wave is a shock
        if (lambda > right_head_speed) % the u is before the shock
            ret_density = right_density;
            ret_velocity = right_velocity;
            ret pressure = right pressure;
        else % the u is behind the shock
            ret_density = right_star_density;
            ret_velocity = star_speed;
            ret_pressure = p_star;
        end
    else % the right wave is a rarefaction
        if (lambda > right_head_speed) % the u is before the rarefaction
            ret_density = right_density;
            ret_velocity = right_velocity;
            ret_pressure = right_pressure;
        else
            if (lambda > right_tail_speed) % the u is inside the rarefaction
                % right_rarefaction (4.63)
                temp1 = 2.0 / (Gamma + 1.0) - (Gamma - 1.0) / (Gamma + 1.0) / ...
                    right_soundspeed * (right_velocity - lambda);
                ret_density = right_density * temp1^(2.0 / (Gamma - 1.0));
                ret_pressure = right_pressure * temp1^(2.0 * Gamma / (Gamma - 1.0));
                ret velocity = 2.0 / (Gamma + 1.0) * (-right soundspeed + ...
                    (Gamma - 1.0) / 2.0 * right_velocity + lambda);
            else % the u is after the rarefaction
                ret_density = right_star_density;
                ret_velocity = star_speed;
                ret_pressure = p_star;
            end
        end
    end
```

```
end
end
end
% Входные параметры:
% left_density - плотность слева от разрыва,
% left_velocity - скорость слева от разрыва,
% left_pressure - давление слева от разрыва,
% right_density - плотность справа от разрыва,
% right_velocity - скорость справа от разрыва,
% right_pressure - давление справа от разрыва,
% Gamma - показатель адиабаты,
% lambda - автомодельная переменная lambda = x/t,
% MaxIteration - максимальное количество итераций,
% TOL - константа условия сходимости.
% Выходные параметры:
% ret_density - плотность на линии x/t = lambda,
% ret_velocity - скорость на линии x/t = lambda,
% ret_pressure - давление на линии x/t = lambda,
% is_left_of_contact - признак слева ли от контактного разрыва,
% iteration - выполненое количество итераций.
```

Функция рассчитывает значение на следующем временном слое с первым порядком по времени.

```
function [U1new, U2new, U3new] = SolveEvolutionExplFirstOrder(F1, F2, F3, ...
    U1old, U2old, U3old, nu, dt, rf_dr, rc_int, gamma)
len = length(F1);
len_dr= length(rf_dr);
% Координаты граней:
if len_dr < 2
    rf = ((1:len) - 1) * rf_dr;
    rc_{int} = rf(1:end-1) + rf_{dr} / 2;
else
    rf = rf dr;
end
U1new = zeros(1,len+1);
U2new = zeros(1,len+1);
U3new = zeros(1, len+1);
temp = dt * nu./(rf(2:end).^nu - rf(1:end-1).^nu);
U1new(2:end-1) = U1old(2:end-1) - temp.*(F1(2:end).*(rf(2:end).^(nu-1)) - ...
```

```
F1(1:end-1).*(rf(1:end-1).^(nu-1)));

U2new(2:end-1) = U2old(2:end-1) - temp.*(F2(2:end).*(rf(2:end).^(nu-1)) - ...

F2(1:end-1).*(rf(1:end-1).^(nu-1))) + (nu-1)*(gamma-1)*temp.*(U3old(2:end-1) - ...

0.5 * (U2old(2:end-1).^2)./U1old(2:end-1)).*(rf(2:end) - ...

rf(1:end-1)).*(rc_int.^(nu-2));

U3new(2:end-1) = U3old(2:end-1) - temp.*(F3(2:end).*(rf(2:end).^(nu-1)) - ...

F3(1:end-1).*(rf(1:end-1).^(nu-1)));

end
```

Функция отображает графики расчета тестов.

```
function PlotTestGraphics(~, U1new, U2new, U3new, rhoL, uL, pL, rhoR, uR, pR, ...
    x_i, t, x_dis, Gamma, R, TextSize, test, PlotType)
rho plot = U1new;
u plot = U2new./rho_plot;
p_plot = (Gamma - 1) * (U3new - 0.5 * (u_plot.^2).*rho_plot);
T plot = p plot./(R * rho plot);
int_energ_plot = (Gamma) / (Gamma - 1) * p_plot./rho_plot;
rho exac = 0;
u_exac = 0;
p exac = 0;
int_energ_exac = 0;
if (test <= 0 || (test == 6))</pre>
else
    [rho_exac, u_exac, p_exac] = ExacRiemanProblemSolution(rhoL, uL, pL, rhoR, uR, ...
        pR, x_i, t(end), x_dis, Gamma);
    int_energ_exac = (Gamma) / (Gamma - 1) * p_exac./rho_exac;
    T_{exac} = p_{exac.}/(R * rho_{exac});
end
switch (PlotType)
    case {'Rho'}
        var_plot = rho_plot;
        exac_plot = rho_exac;
    case {'Vel'}
        var_plot = u_plot;
        exac_plot = u_exac;
    case {'Press'}
        var_plot = p_plot;
```

```
exac_plot = p_exac;
    case {'IntEnerg'}
        var_plot = int_energ_plot;
        exac_plot = int_energ_exac;
    case {'Temp'}
        var_plot = T_plot;
        exac_plot = T_exac;
    case {'RhoV'}
        var_plot = u_plot.*rho_plot;
        exac_plot = u_exac.*rho_exac;
    otherwise
        var_plot = rho_plot;
        exac_plot = rho_exac;
end
PlotVar(var_plot, exac_plot, x_i, t, TextSize, test);
pause(0.05);
end
function PlotVar(var_plot, exac_plot, x_i, t, TextSize, test)
figure(1);
if ((test <= 0) || (test == 6))</pre>
    plot(x_i, var_plot(2:end-1), 'k.');
    if (test == 6)
        xlim([0.5, 0.9]);
    end
else
    plot(x_i, var_plot(2:end-1), '-r.', x_i, exac_plot,'-k');
    minimum = min(var_plot);
    maximum = max(var_plot);
    ylim([minimum * (1 - 0.1 * sign(minimum)), maximum * (1 + 0.1 * sign(maximum))]);
    legend('Solver', 'Analytical', 'Location', 'southwest', 'FontSize', TextSize-10);
end
grid on;
title(['Time = ', num2str(t(end)), ' '], 'FontSize', TextSize);
```

```
xlabel('x', 'FontSize', TextSize);
ylabel('Value', 'FontSize', TextSize);
set(gca, 'FontSize', 18);
end
```

Функция выдает точное решение распада произвольного разрыва в области.

```
function [rho, u, p] = ExacRiemanProblemSolution(rhoL, uL, pL, rhoR, uR, pR, ...
    x_i, t, x0, Gamma)

MaxIteration = 20;
TOL = 1e-9;
len = length(x_i);
rho = zeros(1, len);
u = zeros(1, len);
p = zeros(1, len);
for i = 1:len

lambda = (x_i(i) - x0) / t;
[rho(i), u(i), p(i), ~, ~] = ExacRiemanSolver(rhoL, uL, pL, ...
    rhoR, uR, pR, Gamma, lambda, MaxIteration, TOL);
end
end
```