

**А. В. МАКАРЕВИЧ**

УО МГПУ им. И.П. Шамякина (г. Мозырь, Беларусь)

## **ВЫВОД УРАВНЕНИЙ ДЛЯ ОПИСАНИЯ ОТНОСИТЕЛЬНОГО ДВИЖЕНИЯ ГРАВИТАЦИОННО СВЯЗАННЫХ КОСМИЧЕСКИХ ОБЪЕКТОВ**

Как известно, классической задачей небесной механики является задача двух тел, которая в настоящее время считается аналитически решенной в наиболее общем виде. Однако задача  $n$  тел ( $n > 2$ ) не является таковой, и ее решение за исключением отдельных частных случаев может быть получено только с использованием численных методов [1; 2]. В связи с этим на примере тройной звездной системы приведем методику вывода уравнений для описания относительного движения трех и более гравитационно связанных объектов с возможностью последующего решения полученных уравнений численными методами.

Пусть компоненты тройной звезды массами  $M_1$ ,  $M_2$  и  $M_3$  располагаются относительно рабочей системой координат  $Oxy$  так, как это показано на рисунке 1.

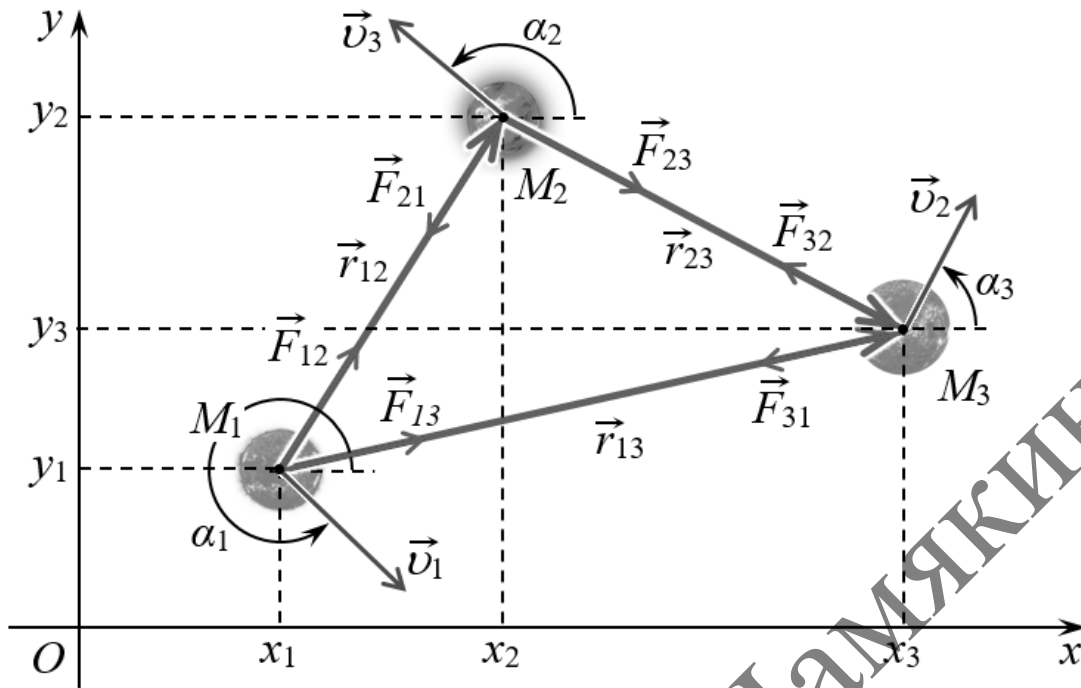


Рисунок 1. – Рабочая система координат для моделирования движения компонент тройной звезды

Здесь

$\vec{F}_{12}$ ,  $\vec{F}_{13}$ ,  $\vec{F}_{21}$ ,  $\vec{F}_{23}$ ,  $\vec{F}_{31}$  и  $\vec{F}_{32}$  – силы притяжения, действующие на рассматриваемые объекты, причем первый индекс при векторе  $\vec{F}$  показывает на какую компоненту действует сила притяжения, а второй – со стороны какой компоненты (например,  $\vec{F}_{12}$  – сила притяжения, действующая на «первую» компоненту со стороны «второй»);

$\vec{r}_{12} = \vec{r}_2 - \vec{r}_1$ ,  $\vec{r}_{13} = \vec{r}_3 - \vec{r}_1$  и  $\vec{r}_{23} = \vec{r}_3 - \vec{r}_2$  – вспомогательные векторы, введенные для дальнейшего получения уравнений движения рассматриваемых объектов, где  $\vec{r}_1$ ,  $\vec{r}_2$  и  $\vec{r}_3$  – радиус-векторы каждой из компонент (не отображены на рисунке 1 во избежание на нем дополнительных нагромождений);

$\alpha_1$ ,  $\alpha_2$  и  $\alpha_3$  – углы, определяющие соответственно направления векторов скоростей  $\vec{v}_1$ ,  $\vec{v}_2$  и  $\vec{v}_3$  компонент.

Будем считать рассматриваемую систему замкнутой, а ее компоненты материальными точками. Второй закон Ньютона в векторном виде для каждого объекта может быть записан как:

$$\vec{F}_{12} + \vec{F}_{13} = M_1 \vec{a}_1, \quad (1)$$

$$\vec{F}_{21} + \vec{F}_{23} = M_2 \vec{a}_2, \quad (2)$$

$$\vec{F}_{31} + \vec{F}_{32} = M_3 \vec{a}_3, \quad (3)$$

где  $\vec{a}_1$ ,  $\vec{a}_2$  и  $\vec{a}_3$  – векторы ускорений компонент.

С учетом того, что

$$\begin{aligned}\vec{F}_{12} &= \frac{GM_1 M_2 \vec{r}_{12}}{r_{12}^3}, \quad \vec{F}_{13} = \frac{GM_1 M_3 \vec{r}_{13}}{r_{13}^3}, \quad \vec{F}_{21} = -\frac{GM_1 M_2 \vec{r}_{12}}{r_{12}^3}, \\ \vec{F}_{23} &= \frac{GM_2 M_3 \vec{r}_{23}}{r_{23}^3}, \quad \vec{F}_{31} = -\frac{GM_1 M_3 \vec{r}_{13}}{r_{13}^3}, \quad \vec{F}_{32} = -\frac{GM_2 M_3 \vec{r}_{23}}{r_{23}^3},\end{aligned}$$

и, проецируя (1)–(3) на координатные оси, будем иметь

$$\begin{aligned}Ox: \frac{GM_2 r_{12x}}{r_{12}^3} + \frac{GM_3 r_{13x}}{r_{13}^3} &= a_{1x}, \quad Oy: \frac{GM_2 r_{12y}}{r_{12}^3} + \frac{GM_3 r_{13y}}{r_{13}^3} = a_{1y}, \\ Ox: -\frac{GM_1 r_{12x}}{r_{12}^3} + \frac{GM_3 r_{23x}}{r_{23}^3} &= a_{2x}, \quad Oy: -\frac{GM_1 r_{12y}}{r_{12}^3} + \frac{GM_3 r_{23y}}{r_{23}^3} = a_{2y}, \\ Ox: -\frac{GM_1 r_{13x}}{r_{13}^3} - \frac{GM_2 r_{23x}}{r_{23}^3} &= a_{3x}, \quad Oy: -\frac{GM_1 r_{13y}}{r_{13}^3} - \frac{GM_2 r_{23y}}{r_{23}^3} = a_{3y}.\end{aligned}$$

Принимая во внимание, что

$$\begin{aligned}r_{12x} &= x_2 - x_1, \quad r_{12y} = y_2 - y_1, \quad r_{12} = \sqrt{r_{12x}^2 + r_{12y}^2} = \sqrt{(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2}, \\ r_{13x} &= x_3 - x_1, \quad r_{13y} = y_3 - y_1, \quad r_{13} = \sqrt{r_{13x}^2 + r_{13y}^2} = \sqrt{(x_3 - x_1)^2 + (y_3 - y_1)^2}, \\ r_{23x} &= x_3 - x_2, \quad r_{23y} = y_3 - y_2, \quad r_{23} = \sqrt{r_{23x}^2 + r_{23y}^2} = \sqrt{(x_3 - x_2)^2 + (y_3 - y_2)^2},\end{aligned}$$

и выполнив несложные математические преобразования, запишем рабочую систему дифференциальных уравнений для описания относительного движения трех гравитационно связанных объектов

$$\left\{ \begin{aligned}\frac{d^2 x_1}{dt^2} &= \frac{GM_2(x_2 - x_1)}{[(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2]^{3/2}} + \frac{GM_3(x_3 - x_1)}{[(x_3 - x_1)^2 + (y_3 - y_1)^2]^{3/2}}, \\ \frac{d^2 y_1}{dt^2} &= \frac{GM_2(y_2 - y_1)}{[(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2]^{3/2}} + \frac{GM_3(y_3 - y_1)}{[(x_3 - x_1)^2 + (y_3 - y_1)^2]^{3/2}}, \\ \frac{d^2 x_2}{dt^2} &= -\frac{GM_1(x_2 - x_1)}{[(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2]^{3/2}} + \frac{GM_3(x_3 - x_2)}{[(x_3 - x_2)^2 + (y_3 - y_2)^2]^{3/2}}, \\ \frac{d^2 y_2}{dt^2} &= -\frac{GM_1(y_2 - y_1)}{[(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2]^{3/2}} + \frac{GM_3(y_3 - y_2)}{[(x_3 - x_2)^2 + (y_3 - y_2)^2]^{3/2}}, \\ \frac{d^2 x_3}{dt^2} &= -\frac{GM_1(x_3 - x_1)}{[(x_3 - x_1)^2 + (y_3 - y_1)^2]^{3/2}} - \frac{GM_3(x_3 - x_2)}{[(x_3 - x_2)^2 + (y_3 - y_2)^2]^{3/2}}, \\ \frac{d^2 y_3}{dt^2} &= -\frac{GM_1(y_3 - y_1)}{[(x_3 - x_1)^2 + (y_3 - y_1)^2]^{3/2}} - \frac{GM_3(y_3 - y_2)}{[(x_3 - x_2)^2 + (y_3 - y_2)^2]^{3/2}}.\end{aligned}\right.$$

Начальные условия будут иметь вид:

$$\begin{aligned}v_{1x}(0) &= v_{01} \cos \alpha_1, \quad v_{1y}(0) = v_{01} \sin \alpha_1, \quad v_{2x}(0) = v_{02} \cos \alpha_2, \quad v_{2y}(0) = v_{02} \sin \alpha_2, \\v_{3x}(0) &= v_{03} \cos \alpha_3, \quad v_{3y}(0) = v_{03} \sin \alpha_3, \quad x_1(0) = x_{01}, \quad y_1(0) = y_{01}, \\x_2(0) &= x_{02}, \quad y_2(0) = y_{02}, \quad x_3(0) = x_{03}, \quad y_3(0) = y_{03}.\end{aligned}$$

Здесь  $x_{0i}$ ,  $y_{0i}$  и  $v_{0i}$  – соответственно начальные значения координат и модулей скоростей рассматриваемых тел, где  $i = \overline{1, 3}$ .

Аналогичный подход может быть использован и для вывода уравнений относительного движения компонент системы, состоящей и более чем из трех тел.

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Маркеев, А. П. Задача трех тел и ее точные решения / А. П. Маркеев // Соросовский образовательный журнал. – 1999. – № 9. – С. 112–117.
2. Поршнев, С. В. Компьютерное моделирование физических процессов в пакете Matlab / С. В. Поршнев. – СПб. : Издательство «Лань», 2011. – 736 с.

МГТУ ИМ. И. П. ШАМШУКИНА