

Движение тела в гравитационном поле

Содержание

1	Введение	1
2	Случай с одним массивным телом	2
3	Движение тела в шаровом скоплении	7
4	Приложение	12

1 Введение

В этой статье будут рассмотрены и выведены формы движения объектов в различных гравитационных полях, а именно:

- Движение в поле, образованном одним массивным телом
- Движение в шаровом скоплении

Форма планет будет выводиться, конечно, из закона всемирного тяготения:

$$\begin{aligned}\mathbf{F} &= G \frac{m_1 m_2}{r^3} \mathbf{r} \\ F &= G \frac{m_1 m_2}{r^2}\end{aligned}\tag{1}$$

Формулами в системе (1) мы будем пользоваться в дальнейшем. Также мы будем пользоваться понятием момента импульса:

$$\mathbf{L} \equiv [\mathbf{r}, \mathbf{p}]\tag{2}$$

2 Случай с одним массивным телом

Как известно, в поле силы тяжести тело обладает потенциальной энергией, которая является интегралом силы по расстоянию:

$$U(r) = \int F(r)dr = \int G \frac{m_1 m_2}{r^2} dr = G m_1 m_2 \int r^{-2} dr = -G \frac{m_1 m_2}{r} + C \quad (3)$$

На бесконечности значение потенциальной энергии удобно принять за ноль, т. е. $U(r) = -G \frac{m_1 m_2}{r}$

Рассмотрим сохранение момента импульса. Для начала вспомним, что производная момента импульса по времени – момент силы. Величина момента силы считается следующим образом (т. е. как векторное произведение между радиус-вектором и силой, действующей на движущееся тело):

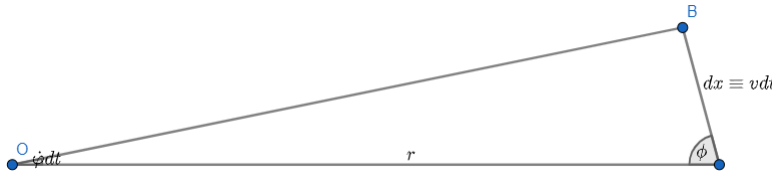
$$|\mathbf{M}| = |\mathbf{r}| |\mathbf{F}| \sin \theta \quad (4)$$

Заметим, что, так как вектор силы коллинеарен радиус-вектору (см. формулу (1)), то $\theta = 0$. Из этого следует, что $\mathbf{L} = \text{const}$, т. е. момент импульса сохраняется. Прежде всего это значит, что плоскость, в которой движется объект, сохраняется.

Но также это значит, что значение момента импульса сохраняется. Из этого следует, что

$$|\mathbf{L}| = |\mathbf{r}| |\mathbf{p}| \sin \phi = r m v \sin \phi = 2m \cdot \frac{1}{2} r \frac{dx}{dt} \sin \phi \Rightarrow \frac{|\mathbf{L}|}{2m} dt = \frac{1}{2} r dx \sin \phi \quad (5)$$

Заметим, что в правой части получившейся формулы (5) получилась площадь треугольника, образованного радиус-вектором \mathbf{r} , бесконечно малым перемещением dx , совершённым за бесконечно малое время dt и углом ϕ между ними. Так как при бесконечно малых масштабах любая кривая является прямой, то получившийся бесконечно малый треугольник – это также бесконечно малый сектор произвольной фигуры с площадью dS :



Но также

$$dS = \frac{1}{2} r^2 \sin \phi dt \quad (6)$$

Подставляя получившееся выражение в формуле (6) в формулу (5) получим следующее:

$$\frac{|\mathbf{L}|}{2m}dt = \frac{1}{2}r^2 \sin \dot{\varphi} dt = dS$$

Так как $\dot{\varphi} dt \rightarrow 0$, то формула получает следующий окончательный вид:

$$|\mathbf{L}| \equiv L = mr^2 \dot{\varphi} \quad (7)$$

Займёмся теперь скоростью. Как известно, вектор скорости \mathbf{v} можно разложить на нормальную и тангенциальную компоненты:

$$\begin{cases} v_n = \dot{r} \\ v_t = \dot{\varphi} r. \end{cases} \quad (8)$$

Используя систему (8), можно написать закон сохранения энергии (применяя, что масса тела, создающего гравитационное поле – M , а обращающегося вокруг него тела – m):

$$U(r) + E(r)_k = -G \frac{Mm}{r} + \frac{mv^2}{2} = \frac{m\dot{r}^2}{2} + \frac{m\dot{\varphi}^2 r^2}{2} - \frac{GMm}{r} = \text{const} = E \quad (9)$$

В формулу (9) подставляем значение из формулы (7):

$$E = \frac{m\dot{r}^2}{2} + \frac{L^2}{2mr^2} - \frac{GMm}{r} \quad (10)$$

Выразим из этого \dot{r} :

$$\frac{dr}{dt} = \sqrt{\frac{2}{m} \left(E - \frac{L^2}{2mr^2} + \frac{GMm}{r} \right)} \quad (11)$$

Из формулы (7) можно выразить dt через $d\varphi$. Таким образом можно выразить dt из формулы (11):

$$dt = \frac{dr}{\sqrt{\frac{2}{m} \left(E - \frac{L^2}{2mr^2} + \frac{GMm}{r} \right)}}$$

Из формулы (7):

$$d\varphi = \frac{L}{mr^2} dt$$

Значит,

$$d\varphi = \frac{L}{r^2 \sqrt{2m \left(E - \frac{L^2}{2mr^2} + \frac{GMm}{r} \right)}} dr \quad (12)$$

Преобразуем подкоренное выражение в формуле (12):

$$\begin{aligned}
& E - \frac{L^2}{2mr^2} + \frac{GMm}{r} = \\
& = E - \left(\left(\frac{GMm^{\frac{3}{2}}}{\sqrt{2}L} \right)^2 - \frac{GMm}{r} + \left(\frac{L^2}{\sqrt{2mr}} \right)^2 - \left(\frac{GMm^{\frac{3}{2}}}{\sqrt{2}L} \right)^2 \right) = \\
& = E - \left(\left(\frac{GMm^{\frac{3}{2}}}{\sqrt{2}L} - \frac{L^2}{\sqrt{2mr}} \right)^2 - \left(\frac{GMm^{\frac{3}{2}}}{\sqrt{2}L} \right)^2 \right) = \\
& = \frac{L^2}{2m} \left(\frac{2mE}{L^2} - \left(\frac{GMm^2}{L^2} - \frac{1}{r} \right)^2 + \left(\frac{GMm^2}{L^2} \right)^2 \right) = \dots \\
& \quad \frac{GMm^2}{L^2} \equiv \alpha \\
& \dots = \frac{L^2}{2m} \left(\frac{2mE}{L^2} - \left(\alpha - \frac{1}{r} \right)^2 + \alpha^2 \right) = \\
& = \frac{L^2}{2m} \left(\alpha^2 \left(1 + \frac{2mE}{\alpha^2 L^2} \right) - \left(\alpha - \frac{1}{r} \right)^2 \right) = \\
& = \frac{L^2}{2m} \left(\alpha^2 \left(1 + \frac{2mE}{\frac{(GM)^2 m^4}{L^4} L^2} \right) - \left(\alpha - \frac{1}{r} \right)^2 \right) = \tag{13} \\
& = \frac{L^2}{2m} \left(\alpha^2 \left(1 + \frac{2EL^2}{(GM)^2 m^3} \right) - \left(\alpha - \frac{1}{r} \right)^2 \right) = \dots \\
& \quad 1 + \frac{2EL^2}{(GM)^2 m^3} \equiv \beta^2 \\
& \dots = \frac{L^2}{2m} \left(\alpha^2 \beta^2 - \left(\alpha - \frac{1}{r} \right)^2 \right) = \frac{L^2}{2m} \alpha^2 \beta^2 \left(1 - \frac{\left(\alpha - \frac{1}{r} \right)^2}{\alpha^2 \beta^2} \right) = \\
& = \frac{L^2}{2m} \alpha^2 \beta^2 \left(1 - \left(\frac{\alpha - \frac{1}{r}}{\alpha \beta} \right)^2 \right) \\
& \quad \frac{\alpha - \frac{1}{r}}{\alpha \beta} \equiv \gamma \\
& \Rightarrow d\varphi = \frac{L}{r^2 \sqrt{2m \frac{L^2}{2m} \alpha^2 \beta^2 (1 - \gamma^2)}} dr = \frac{L}{L r^2 \alpha \beta \sqrt{1 - \gamma^2}} dr = \\
& = \frac{dr}{\alpha \beta r^2 \sqrt{1 - \gamma^2}}
\end{aligned}$$

В получившейся формуле $\alpha(r) = \text{const}$ и $\beta(r) = \text{const}$, что не сказать о $\gamma(r)$. Тогда разумно будет вести интегрирование по $d\gamma$:

$$d\gamma = \left(\frac{\alpha - \frac{1}{r}}{\alpha\beta} \right)' dr = \frac{1}{r^2\alpha\beta} dr$$

Подставляя получившееся выражение в формулу (13), получаем:

$$d\varphi = \frac{d\gamma r^2 \alpha \beta}{r^2 \alpha \beta \sqrt{1 - \gamma^2}} \Rightarrow \varphi(\gamma) = \int \frac{d\gamma}{\sqrt{1 - \gamma^2}} = \arcsin \gamma + C$$

Выражая γ через φ , получаем:

$$\begin{aligned} \gamma &= \sin \varphi - C = \frac{\alpha - \frac{1}{r}}{\alpha\beta} \Rightarrow \\ \Rightarrow r(\varphi) &= \frac{1}{\alpha - \alpha\beta (\sin \varphi - C)} = \frac{1}{\alpha (1 - \beta (\sin \varphi - C))} \end{aligned}$$

Сделаем следующие замены: $\frac{1}{\alpha} \equiv p$, $\beta \equiv \varepsilon$, $C = -\frac{\pi}{2}$. Тогда получим уравнение в полярных координатах, которое является уравнением кривой второго порядка (эллипс, гипербола, парабола):

$$r(\varphi) = \frac{p}{1 - \varepsilon \cos \varphi} \quad (14)$$

Выводы

Как известно, конические сечения отличаются между собой одним параметром - ε , называемым *эксцентриситетом*. Также известно, что при $\varepsilon = 0$ будет окружность, при $0 < \varepsilon < 1$ - эллипс, при $\varepsilon = 1$ - парабола, при $\varepsilon > 1$ - гипербола. Следует заметить, что при $\varepsilon \rightarrow \infty$ гипербола вырождается в прямую. На основании этого можно вывести так называемые *космические скорости*.

Но сначала выведем формулу для более общего случая, в котором тело находится в перицентре орбиты произвольного эксцентриситета. Этот случай удобен тем, что $\dot{r} = 0 \Rightarrow \mathbf{r} \perp \mathbf{v} \Rightarrow v = r\dot{\varphi}$. При выводе мы будем

пользоваться формулами (13, 9, 7):

$$\begin{aligned}
\varepsilon^2 &= 1 + \frac{2EL^2}{(GM)^2m^3} \\
\frac{EL^2}{(GM)^2m^3} &= \frac{\frac{L^2}{2mr^2} - \frac{GMm}{r}}{(GM)^2m^3} L^2 = \left(\frac{m^2r^2\dot{\varphi}^2}{2mr^2(GM)^2m^3} - \frac{GMm}{r(GM)^2m^3} \right) m^2r^2\dot{\varphi}^2 = \\
&= \left(\frac{v^2}{2(GM)^2m^2} - \frac{1}{rGMm^2} \right) m^2r^2v^2 = \\
&= \frac{r^2v^4}{2(GM)^2} - \frac{rv^2}{GM} = \frac{\varepsilon^2 - 1}{2}; r \equiv \rho \\
\left(\frac{\rho v^2}{GM} - 1 \right)^2 &= \varepsilon^2 \Rightarrow v = \sqrt{(1 + \varepsilon) \frac{GM}{\rho}}
\end{aligned}$$

Так как $\rho \equiv a(1 - \varepsilon)$, где a – большая полуось, то окончательно получаем выражение для скорости (кроме параболы):

$$v = \sqrt{GM \frac{1 + \varepsilon}{a(1 - \varepsilon)}} \quad (15)$$

Из формулы (15) можно доказать *теорему о вириале*, которая гласит, что удвоенная полная энергия тела равна средней потенциальной:

$$\begin{aligned}
E &= -\frac{GMm}{a(1 - \varepsilon)} + \frac{mv^2}{2} = -\frac{GMm}{a(1 - \varepsilon)} + \frac{GMm(1 + \varepsilon)}{2a(1 - \varepsilon)} = \\
&= \frac{GMm(-1 + \varepsilon)}{2a(1 - \varepsilon)} = -\frac{GMm}{2a} \Rightarrow E = \frac{1}{2}U
\end{aligned} \quad (16)$$

Первая космическая скорость — это та скорость, при которой орбита тела является круговой. Из формулы (15) значение первой космической скорости очевидно:

$$v_I = \sqrt{\frac{GM}{r}} \quad (17)$$

Вторая космическая скорость — это та минимальная скорость, при которой траектория тела будет незамкнутой. С ней всё немного сложнее, потому что при использовании формулы (15) знаменатель подкоренного выражения обращается в ноль. Но можно посчитать скорость в перигеетре, а затем, отталкиваясь от закона сохранения энергии, доказать, что полученная формула верна для любого расстояния:

$$v_{II} = \sqrt{\frac{2GM}{r}} \quad (18)$$

Выясним период обращения объекта по орбите с большой полуосью a и эксцентриситетом ε . Как известно, площадь эллипса $S = \pi a^2 \sqrt{1 - \varepsilon^2}$, а "площадную скорость" \dot{S} можно вычислить из формул (5, 6):

$$\begin{aligned} T = \frac{S}{\dot{S}} &= \frac{\pi a^2 \sqrt{1 - \varepsilon^2}}{\frac{L}{2m}} = \frac{\pi a^2 \sqrt{1 - \varepsilon^2}}{\frac{mr^2 \dot{\phi}}{2m}} = \frac{2\pi a^2 \sqrt{1 - \varepsilon^2}}{a(1 - \varepsilon) \sqrt{GM \frac{1+\varepsilon}{a(1-\varepsilon)}}} = \\ &= \frac{2\pi a^2 \sqrt{1 - \varepsilon^2}}{\sqrt{GMa(1 - \varepsilon^2)}} = \frac{2\pi a^{3/2}}{\sqrt{GM}} \Rightarrow T^2 = 4\pi^2 \frac{a^3}{GM} \end{aligned} \quad (19)$$

Используя закон сохранения энергии и полученные формулы, можно вывести формулы зависимости скорости от расстояния, угла между радиус-вектором и касательной, а также, в частности, знаменитое уравнение Кеплера $M = E - \varepsilon \sin E$, которое применяется в орбитальной механике и астродинамике. Вывод всех этих многочисленных формул мы предоставляем читателю.

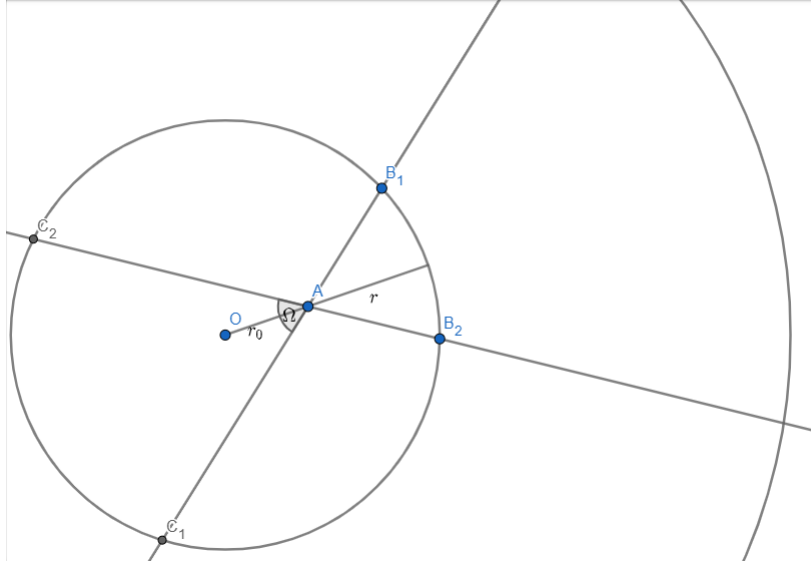
3 Движение тела в шаровом скоплении

Рассматривать движение тела в шаровом скоплении мы будем, исходя из того, что масса в шаровом скоплении распределена равномерно (что соответствует достаточно большому шаровому скоплению либо эллиптической галактике E0). Пусть радиус шарового скопления R , его масса - M .

Для начала рассмотрим следующую теорему. Пусть у нас есть однородный шар плотностью ρ и находящийся в нём объект на расстоянии r_0 от центра шара. Тогда равнодействующая сил тяготения, действующих на данное тело массы m с точки, удалённый от центра шара на расстояние $r > r_0$, равна нулю.

Доказательство:

Рассмотрим "слои" на расстоянии r от центра и толщиной dh , расположенные на противоположных сторонах и стягивающие телесный угол Ω .



Тогда силы, действующие на точку, будут следующими:

$$F_1 = Gm \frac{\rho(r - r_0)^2 dh}{(r - r_0)^2} \frac{4\Omega}{\pi} = Gm\rho \frac{4\Omega}{\pi} dh$$

$$F_2 = Gm \frac{\rho(r + r_0)^2 dh}{(r + r_0)^2} \frac{4\Omega}{\pi} = Gm\rho \frac{4\Omega}{\pi} dh$$

Из этого следует, что равнодействующая $F = F_1 - F_2 = 0$, **что и требовалось доказать.**

Из доказанной теоремы следует, что в шаровых скоплениях сила тяготения, действующая на точку массы m на расстоянии $r < R$, равна

$$\mathbf{F} = Gm \frac{m_0}{r^3} \mathbf{r} = Gm \frac{M \left(\frac{r}{R}\right)^3}{r^3} \mathbf{r} = \frac{GMm}{R^3} \mathbf{r} \quad (20)$$

Проведём замену $GR^{-3} \equiv \zeta$. Тогда закон тяготения в шаровых скоплениях будет выглядеть следующим образом (ζ здесь, можно сказать, локальная гравитационная постоянная):

$$\begin{aligned} \mathbf{F} &= \zeta M m \mathbf{r} \\ F &= \zeta M m r \end{aligned} \quad (21)$$

Из формулы (21) можно вывести зависимость потенциальной энергии:

$$U(r) = \int \zeta M m r dr = \frac{1}{2} \zeta M m r^2 + C \quad (22)$$

При $r = 0$ удобно C принять за ноль. Тогда зависимость потенциальной энергии выглядит следующим образом: $U(r) = \frac{1}{2} \zeta M m r^2$

Считая аналогичным образом зависимость $d\varphi$ от dr (аналогично формулам 5 – 12), получаем

$$\begin{aligned}
d\varphi &= \frac{L}{mr^2 \sqrt{\frac{1}{m} \left(2E - \zeta M m r^2 - \frac{L^2}{m r^2} \right)}} dr = \\
&= \frac{L}{r^2 \sqrt{m \left(2E - \zeta M m r^2 - \frac{L^2}{m r^2} \right)}} dr = \frac{L}{L r \sqrt{\frac{2Em}{L^2} r^2 - \frac{\zeta M m^2}{L^2} r^4 - 1}} dr \\
\Rightarrow \varphi(r) &= \int \frac{dr}{r \sqrt{\frac{2Em}{L^2} r^2 - \frac{\zeta M m^2}{L^2} r^4 - 1}} = \dots \\
\frac{2mE}{L^2} &\equiv \beta \\
\frac{\zeta M m^2}{L^2} &\equiv \alpha \\
r^2 \equiv x &\Rightarrow dr = \frac{dx}{2r} \\
\dots &= \frac{1}{2} \int \frac{dx}{x \sqrt{-\alpha x^2 + \beta x - 1}} = \frac{1}{2} \arcsin \frac{\beta r^2 - 2}{r^2 \sqrt{\beta^2 - 4\alpha}} + C
\end{aligned} \tag{23}$$

Почему этот интеграл именно такой, будет рассмотрено в главе "Приложение".

Выразим из формулы (23) функцию $r(\varphi)$

$$\begin{aligned}
r(\varphi) &= \sqrt{\frac{2}{\beta - \sqrt{\beta^2 - 4\alpha} \sin 2\varphi - 2C}} = \\
&= \sqrt{\frac{2}{\frac{2mE}{L^2} - \sqrt{\left(\frac{2mE}{L^2}\right)^2 - 4\frac{\zeta M m^2}{L^2} \sin 2\varphi - 2C}} = \\
&= \sqrt{\frac{2L^2}{2mE - \sqrt{4m^2 E^2 - 4\zeta M m^2 L^2 \sin 2\varphi - 2C}} = \\
&= \sqrt{\frac{\frac{L^2}{mE}}{1 - \sqrt{1 - \frac{\zeta M L^2}{E^2} \sin 2\varphi - 2C}} = \dots
\end{aligned}$$

Пусть $C = -\frac{\pi}{4}$:

$$\begin{aligned}
\cdots &= \sqrt{\frac{\frac{L^2}{mE}}{1 - \sqrt{1 - \frac{\zeta ML^2}{E^2}}(2 \cos^2 \varphi - 1)}} = \\
&= \sqrt{\frac{\frac{L^2}{mE}}{1 - 2\sqrt{1 - \frac{\zeta ML^2}{E^2}} \cos^2 \varphi + \sqrt{1 - \frac{\zeta ML^2}{E^2}}}} = \cdots \\
&\quad \sqrt{1 - \frac{\zeta ML^2}{E^2}} \equiv \gamma \\
&\quad \frac{L^2}{mE} \equiv \delta^2 \\
\cdots &= \sqrt{\frac{\delta^2}{1 - 2\gamma \cos^2 \varphi + \gamma}} = \sqrt{\frac{\frac{\delta^2}{1+\gamma}}{1 - 2\frac{\gamma}{1+\gamma} \cos^2 \varphi}} = \cdots \\
&\quad \frac{\delta}{\sqrt{1+\gamma}} \equiv b \\
&\quad \sqrt{\frac{2\gamma}{1+\gamma}} \equiv \varepsilon \\
&\quad \cdots = \frac{b}{\sqrt{1 - \varepsilon^2 \cos^2 \varphi}}
\end{aligned}$$

Полученное выражение является уравнение эллипса в полярных координатах, где полюсом является геометрический центр эллипса. Таким образом, мы вывели, можно сказать, "первый закон Кеплера" для объекта, находящегося в центре шарового скопления:

Тело, находящееся в шаровом скоплении, движется по эллипсу, в геометрическом центре которого находится центр масс шарового скопления

Выводы

Пусть у нас тело движется по некоторому эллипсу с малой полуосью b и эксцентриситетом ε , при том оно находится на минимальном расстоянии (т. е. на расстоянии b). Такая ситуация удобна тем, что $\dot{r} = 0 \Rightarrow \mathbf{r} \perp \mathbf{v} \Rightarrow$

$v = r\dot{\varphi}$. Тогда выведем его скорость:

$$\begin{aligned}
\varepsilon^2 = \sqrt{\frac{2\gamma}{1+\gamma}} &\Rightarrow \gamma = \frac{\varepsilon^2}{2-\varepsilon^2} \Rightarrow 1 - \frac{\zeta ML^2}{E^2} = \frac{\varepsilon^4}{\varepsilon^4 - 4\varepsilon^2 + 4} \Rightarrow \\
\Rightarrow \frac{L^2}{E^2} &= \frac{4}{\zeta M} \frac{1-\varepsilon^2}{\varepsilon^4 - 4\varepsilon^2 + 4} = \left(\frac{mr^2\dot{\varphi}}{\frac{mr^2}{2} + \frac{mr^2\dot{\varphi}^2}{2} + \frac{\zeta Mmr^2}{2}} \right)^2 = \\
&= 4 \left(\frac{rv}{v^2 + \zeta Mr^2} \right)^2 \Rightarrow \\
&\Rightarrow \frac{rv}{v^2 + \zeta Mr^2} = \frac{\sqrt{1-\varepsilon^2}}{\sqrt{\zeta M}(2-\varepsilon^2)} \\
\sqrt{1-\varepsilon^2}v^2 - \sqrt{\zeta M}(2-\varepsilon^2)rv + \zeta Mr^2\sqrt{1-\varepsilon^2} &= 0 \\
v^2 - \sqrt{\zeta M}r \frac{2-\varepsilon^2}{\sqrt{1-\varepsilon^2}}v + \zeta Mr^2 &= \\
= \left(v - \sqrt{\zeta M}r \frac{2-\varepsilon^2}{2\sqrt{1-\varepsilon^2}} \right)^2 + \zeta Mr^2 - \zeta Mr^2 \frac{\varepsilon^4 - 4\varepsilon^2 + 4}{4(1-\varepsilon^2)} &= 0 \\
v - \sqrt{\zeta M}r \frac{2-\varepsilon^2}{2\sqrt{1-\varepsilon^2}} &= \sqrt{\zeta M \frac{\varepsilon^4}{4(1-\varepsilon^2)}}r \Rightarrow \\
\Rightarrow v &= \sqrt{\frac{\zeta M}{1-\varepsilon^2}}r
\end{aligned}$$

Так как $r \equiv b$, то скорость будет равна

$$v = \sqrt{\frac{\zeta M}{1-\varepsilon^2}}b \quad (24)$$

Заметим, что траектория тела будет всегда представлять собой эллипс, так как при приближении эксцентриситета к 1 скорость неограниченно возрастает (в реальности же размер шарового скопления ограничен). Таким образом, имеет смысл только **первая космическая скорость**:

$$\varepsilon = 0 \Rightarrow a = b = R \Rightarrow v = \sqrt{\zeta M}R \quad (25)$$

Вычислим также период обращения тела по такому эллипсу, пользуясь законом сохранения момента импульса:

$$\begin{aligned}
T = \frac{S}{\dot{S}} &= \frac{\pi b^2}{\sqrt{1-\varepsilon^2}} \frac{2m}{L} = \frac{\pi b^2}{\sqrt{1-\varepsilon^2}} \frac{2m}{mrv} = \\
&= \frac{\pi b^2}{\sqrt{1-\varepsilon^2}} \frac{2\sqrt{1-\varepsilon^2}}{b^2\sqrt{\zeta M}} = \frac{2\pi}{\sqrt{\zeta M}}
\end{aligned} \quad (26)$$

Таким образом мы получили удивительный вывод – в шаровом скоплении период обращения тела по любой орбите постоянный!

Вывод остальных формул мы предоставляем читателю в качестве упражнения.

4 Приложение

Пусть у нас есть уравнение $ax^2 + bx + c = 0$, где $a < 0$. Тогда его можно представить в виде

$$-(-ax^2 - bx - c) = -(-a) \left(x - \frac{b - \sqrt{D}}{-2a} \right) \left(x - \frac{b + \sqrt{D}}{-2a} \right); D \equiv b^2 - 4ac$$

Тогда возьмём неопределённый интеграл от данного квадратного трёхчлена:

$$\begin{aligned} \int \frac{dx}{\sqrt{ax^2 + bx + c}} &= \int \frac{dx}{\sqrt{-(-a) \left(x - \frac{b - \sqrt{D}}{-2a} \right) \left(x - \frac{b + \sqrt{D}}{-2a} \right)}} = \\ &= \frac{2|a|}{\sqrt{-a}} \int \frac{dx}{\sqrt{-\left(2ax + b - \sqrt{D} \right) \left(2ax + b + \sqrt{D} \right)}} = \dots \\ &\quad 2ax + b \equiv y \Rightarrow dx = \frac{dy}{2a} \\ \dots &= -\frac{1}{\sqrt{-a}} \int \frac{dy}{\sqrt{\left(\sqrt{D} - y \right) \left(\sqrt{D} + y \right)}} = -\frac{1}{\sqrt{-a}} \int \frac{dy}{\sqrt{D - y^2}} = \\ &= -\frac{1}{\sqrt{-a}} \arcsin \frac{y}{\sqrt{D}} + C = -\frac{1}{\sqrt{-a}} \arcsin \frac{2ax + b}{\sqrt{b^2 - 4ac}} + C \end{aligned}$$

На основании только что взятого интеграла возьмём следующий (при

условии $c < 0$):

$$\begin{aligned}
 & \int \frac{dx}{x\sqrt{ax^2 + bx + c}} = \dots \\
 & x \equiv \frac{1}{y} \Rightarrow dx = -\frac{dy}{y^2} \\
 & \dots = \int \frac{-\frac{dy}{y^2}}{\frac{1}{y}\sqrt{\frac{a}{y^2} + \frac{b}{y} + c}} = \\
 & = - \int \frac{\frac{dy}{y^2}}{\frac{1}{y^2}\sqrt{a + by + cy^2}} = - \int \frac{dy}{\sqrt{cy^2 + by + a}} = \\
 & = \frac{1}{\sqrt{-c}} \arcsin \frac{2cy + b}{\sqrt{b^2 - 4ac}} + C = \frac{1}{\sqrt{-c}} \arcsin \frac{bx + 2c}{x\sqrt{b^2 - 4ac}} + C
 \end{aligned}$$

На основании вышеизложенного и был взят интеграл из формулы (23)