4 Моделирование движения планеты вокруг Солнца

M Необходимо получить модель, описывающую движение планеты вокруг Солица. Обозначим массу планеты как M, Используя закон всемирного тяготения необходимо получить выражения для ускорения планеты. Зная ускорение определить скорость и положение планеты в слевыражения для ускорение определить скорость и положение планеты в следующий момент времени.

Модель необходимо реализовать в виде программного кода, который для заданного конечного момента времени T находит положение планеты для множества моментов времени $t_i \leq T$. Расчеты необмента времени T находит положение планеты для множества моментов времени $t_i \leq T$. Расчеты необмента времени T находит положение планеты для множества моментов времени $t_i \leq T$. Расчеты необмента времени T находит положение планеты для множества моментов времени $t_i \leq T$. Расчеты необмента времени T находит положение планеты для множества моментов времени T находит положение планеты T находит положение планеты T находит положение планеты T находит положение T находит T находит

- \bullet рисунок изображающий положения планеты во все промежуточные моменты времени $t_i;$
- максимальное отклонение текущей полной энергии планеты от начального значения полной энергии (дисбаланс энергии в процентах);
- период обращения планеты вокруг Солнца, если его возможно вычислить для текущих начальных условий.

Для удобства все вычисления необходимо вести в системе единиц, где длина измеряется в астрономических единицах (среднее расстояние от Земли до Солнца), а время измеряется в годах. В данной системе единиц произведение гравитационной постоянной G на массу Солнца примерно равно $G\cdot M\approx 4\pi^2$. В работе также понадобится значение модуля скорости планеты для случая круговой орбиты. На круговой орбите модуль скорости равен

$$v = \sqrt{\frac{G \cdot M}{r}},$$

где r – радиус орбиты.

С помощью созданной модели необходимо решить следующие задачи:

- провести расчет для нескольких вариантов круговых орбит; дать оценку максимально допустимого шага по времени, при котором получаются достаточно точные результаты (дисбаланс полной эпергии менее сотых долей процента);
- 2. подобрать начальное значение скорости так, чтобы реализовалась эллиптическая орбита планеты вокруг Солнца; определить малую и большую полуось орбиты; проверить выполнение третьего закона Кеплера для 3-4 различных орбит;
- 3. получить вид орбиты планеты в случае, если зависимость силы притяжения планеты к Солнцу незначительно отклоняется от закона обратных квадратов, то есть $F \sim r^{-(2+\delta)}$, где r расстояние между планетой и Солнцем, δ малое число, например 0.05.

Расчеты рекомендуется проводить для следующего начального положения планеты $x(t=0)=x_0,$ y(t=0)=0, при этом $v_x(t=0)=0.$ Все расчеты должны проводиться до конечного момента времени T, который как минимум в 20 раз больше чем текущий период обращения планеты вокруг Солнца.

Ниже приведены примеры орбит различного вида.

