



# ЭКСЦЕНТРИСИТЕТ ОРБИТЫ

Авторы: Г. И. Ширмин

---

ЭКСЦЕНТРИСИТЕТ ОРБИТЫ, элемент орбиты

$e$ , характеризующий форму конич. сечения, по которому происходит невозмущённое движение небесного тела. При

$e = 0$  орбита имеет форму окружности, при

$0 < e < 1$  – эллипса, при

$e = 1$  – параболы, при

$1 < e < \infty$  – гиперболы, при

$e = \infty$  – прямой. Для эллиптич. орбит  $\Theta$ . о. определяется по формуле

$$e = \sqrt{1 - b^2/a^2} \text{ где}$$

$a$  и

$b$  соответственно большая и малая полуоси орбиты, либо как отношение фокального расстояния к большой оси орбиты. Иногда вместо  $\Theta$ . о. используют угол

$\varphi$  эксцентриситета такой, что

$$e = \sin\varphi.$$