

Камера згоряння ракетного двигуна складається щонайменше з однієї першої монолітної деталі з композиційного матеріалу, що містить пористий поверхневий шар (5), через який паливо попадає в робочу частину (С) камери згоряння. Невелика частина палива прямує до горловини (3) для її охолодження.