

Камера сгорания ракетного двигателя состоит как минимум из одной первой монолитной детали из композиционного материала, который содержит пористый поверхностный слой (5), через который топливо попадает в рабочую часть (С) камеры сгорания. Небольшая часть топлива направляется к горловине (3) для ее охлаждения.