

Рідинний ракетний двигун з регульованим вектором тяги, що містить камеру згоряння із соплом, турбонасосну систему подачі палива в камеру згоряння з турбіною, що містить вихлопний колектор генераторного газу, з'єднаний газопроводом із кільцевим колектором вузла вдуву вихлопного газу в надзвукову частину сопла, з кільцевою щільною вдуву, яка з'єднує кільцевий колектор з проточною частиною сопла, шарнірний вузол кріплення двигуна до корпусу літального апарата з приводами поворотів двигуна для керування вектором тяги в площинах тангажа та курсу, який **відрізняється** тим, що кільцевий колектор вдуву вихлопного газу і кільцева щільна вдуву розділені перегородками на дві секції, з'єднані газопроводами з вихідними вікнами газорозподільника, встановленого в газопроводі між вихлопним колектором турбіни і колектором вдуву газу в сопло і з'єднаного з приводом, у кільцевій щільності виконані профільовані напрямні ребра, установлені під кутом до радіальної площини, при цьому в одній секції ребра виконані орієнтованими в один бік, а в іншій секції - в протилежний бік.