

1. Ракетна двигунна установка на пастоподібному паливі з детонаційною швидкістю спалювання палива, що містить в собі бак з пастоподібним паливом, витисну систему подавання його до камери згоряння через постачально-розподільну головку, камеру згоряння, сопловий блок для організації потоку продуктів згоряння, систему регулювання витрат палива до камери згоряння, систему багаторазового запуску та виключення двигуна, яка **відрізняється** тим, що містить камеру детонаційного згоряння палива, яка має форму циліндричної оболонки довжиною близько третини діаметра камери згоряння, надзвукове сопло, що виготовлено у вигляді конусоподібної оболонки довжиною близько третини діаметра камери згоряння, з'єднаної малим діаметром з камерою детонаційного згоряння палива, та постачально-розподільну головку, виготовлену у вигляді стільникової конструкції з системою імпульсного подавання порцій палива (дисковий або стрічковий механізм), через яку імпульсно подається паливо до камери згоряння, при цьому, у складі системи імпульсного подавання порцій палива виготовлено систему послідовного ініціювання детонації порцій палива, а постачально-розподільна головка, з однієї сторони, з'єднана з нижнім днищем корпусу паливного бака, з іншої сторони, з'єднана з циліндричною оболонкою камери згоряння.

2. Ракетна двигунна установка по п. 1, яка **відрізняється** тим, що система імпульсного подавання окремими порціями пастоподібного палива має систему регулювання секундних витрат палива шляхом зміни частоти подавання дозованих порцій палива.

3. Ракетна двигунна установка по пп. 1, 2, яка **відрізняється** тим, що надзвукове сопло з'єднано шарнірним вузлом з циліндричною оболонкою камери згоряння і з приводами для його хитання.