

Винахід "Спосіб відводу з орбіти частини ракети, що відокремлюється (Варіанти)», відноситься до ракетно-космічної техніки, конкретно - до способів забезпечення безпеки космічних польотів та очистки космічного простору від космічного сміття.

Спосіб відводу з орбіти частини ракети, що відокремлюється, після відділення корисного навантаження гальмуванням руху шляхом випалювання очікуваних залишків палива власною некерованою двигунною установкою у визначеному напрямку. Після відокремлення від ракети з невимикним двигуном частину, яка відокремлюється, відводять від корисного навантаження. Для чого розвертають її до орієнтації вектора тяги у напрямку, протилежному до тангенційного, продовжують рух у ньому напрямку до моменту випалювання робочого запасу палива, визначають очікувану точку падіння, визначають напрямок балістичної нейтралі для неї, розвертають згадану частину вектором тяги у цей напрямок і далі утримують в ньому.