

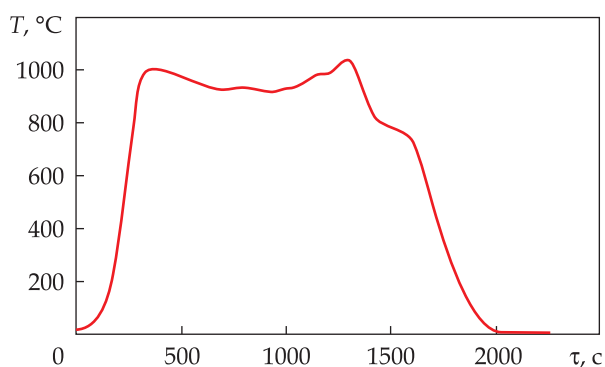
ГАЗОДИНАМІЧНІ СТЕНДИ ДЛЯ МОДЕЛЬНИХ ВИПРОБУВАНЬ ЕЛЕМЕНТІВ КОНСТРУКЦІЙ РАКЕТНО-КОСМІЧНОЇ ТЕХНІКИ ТА ГАЗОТУРБІННИХ ДВИГУНІВ

Призначення

Дослідження несівної здатності та довговічності елементів конструкцій ракетно-космічної техніки та газотурбінних двигунів в умовах, що моделюють експлуатаційні

Характеристики

Максимальна температура газового потоку на газодинамічному стенді становить 1600 °С, швидкість потоку – до- або трансзвукова, швидкість зміни температури газового потоку до 1000 град/с. Можна створювати механічне навантаження об'єкта дослідження у поєднанні з тепловим, а також вводити у газовий потік корозійно-активні компоненти (наприклад солі морської води). Газодинамічні стенди атестовані і є складовою частиною Центру механічних випробувань і сертифікації матеріалів та елементів конструкцій ІПМіц імені Г.С. Писаренка НАН України, акредитованого в Національному агентстві з акредитації України відповідно до вимог ДСТУ ISO/IEC 17025:2017



Режим теплового навантаження елементів конструкцій ракетно-космічної техніки

Переваги

Аналогів в Україні немає. Обладнання унікальне за усіма основними показниками

Рівень готовності розробки. Пропозиції до комерціалізації

TRL4, TRL4
На замовлення проводяться модельні випробування елементів конструкцій ракетно-космічної техніки та газотурбінних двигунів

Охорона інтелектуальної власності

IPR2

Контактна інформація

Дроздов Олександр Володимирович, Інститут проблем міцності ім. Г.С. Писаренка НАН України, +38 044 286 34 24, e-mail: drozdov@ipp.kiev.ua