

Propostas Submetidas Chamada Pública 02/2018 (PROHIPER)

Nome	Projeto	Nível
Alef Giovane Lima do Nascimento	Otimização dos ângulos de deflexão da seção de compressão pela recuperação da pressão total	IC
Guilherme Icaro Andrade de Oliveira	Determinar as propriedades termodinâmicas do ar em equilíbrio termodinâmico após onda de choque oblíqua para aplicação no projeto aerodinâmico de um scramjet.	IC
Yuri Pimentel	Sistema Ablativo para Modo Foguete do Demonstrador Tecnológico de Propulsão a Laser	IC
Élida Elouíse Paiva de Oliveira	Determinar a atmosfera terrestre no Centro de Lançamento da Barreira do Inferno	IC
Jaciel Cardoso de Lima	Determinação de metodologia de camada limite para escoamentos hipersônicos sobre placa plana	IC
Marcos Vinícius Sabino Pereira	Projeto aerodinâmico de um scramjet em voo atmosférico a 6.2 km de altitude em velocidade correspondente a número de Mach 4.18	IC
Elder Samuel Taveira da Silva	Estudo teórico-analítico do scramjet acadêmico planar em voo atmosférico a Mach 4.18 em ângulo de ataque.	ME
Emanuel Vieira Mendes	Estudo da temperatura da superfície interna da estrutura de um demonstrador de tecnologia scramjet para voo atmosférico na velocidade correspondente ao número de Mach 6.8 na altitude geométrica de 30km	ME
Victor Eduardo Borges Rodrigues	Estudo numérico da dinâmica dos gases em um túnel de choque hipersônico	ME
Ramon Carneiro	Estudo Teórico-Analítico da combustão supersônica em um demonstrador de	ME

	tecnologia scramjet para voo atmosférico na velocidade correspondente ao número de Mach 6.8 na altitude geométrica de 30km	
Jeffete Guimarães	Investigação experimental do escoamento a quente no interior de um combustor de scramjet utilizando um gerador de ar viciado	DO
Ronaldo de Lima Cardoso	Investigação Experimental do Demonstrador Tecnológico scramjet 14-X 5 com queimade combustível e ar atmosférico.	DO
Leda Marise Vialta	Velocimetria por fluorescência induzida a laser de motores scramjet	DO
Ana Maria Pereira Lara	Estudo numérico e experimental da separação da camada limite induzida por onda de choque no regime hipersônico aplicado a estatorreatores de combustão supersônica	DO
Ellison Matheus Délio Alcântara	Estudo numérico de um demonstrador tecnológico scramjet utilizando hidrogênio como combustível.	DO
Renan Guilherme Santos Vilela	Projeto, Manufatura e Teste de uma Tubeira de Contorno Prototipada em 3-D	DO