

**Diseño de los sistemas de admisión y escape del  
Motor Rotativo de Combustión a Volumen  
Constante**



**NICOLÁS DANIEL BARRIOS**

**PROYECTO INTEGRADOR PROFESIONAL**

Presentado a la Facultad de Ingeniería de la Universidad  
Nacional del Comahue como requisito para la obtención del  
grado de

**INGENIERO MECÁNICO**

Neuquén - Argentina

AÑO 2023

**Diseño de los sistemas de admisión y escape del  
Motor Rotativo de Combustión a Volumen  
Constante**

**NICOLÁS DANIEL BARRIOS**

Director: Dr. Ing. **EZEQUIEL JOSÉ LÓPEZ**

Presentado a la Facultad de Ingeniería de la Universidad Nacional  
del Comahue como requisito para la obtención del grado de  
**INGENIERO MECÁNICO**

Neuquén - Argentina

AÑO 2023

**Diseño de los sistemas de admisión y escape del  
Motor Rotativo de Combustión a Volumen  
Constante**

**NICOLÁS DANIEL BARRIOS**

Aprobado en fecha X de XXXXX de 2024

Tribunal evaluador:

- Dr. Ing. PRADO, Ricardo.
- Ing. ÁLVAREZ, Pablo.
- Ing. ZAPPA, Andrés.
- Mg. Ing. BOCCANERA, Daniel (Suplente).

# Diseño de los sistemas de admisión y escape del Motor Rotativo de Combustión a Volumen Constante

Autor: Nicolás Daniel Barrios

Director: Dr. Ing. Ezequiel José López

## Resumen

En este trabajo se realizó una optimización de los sistemas de admisión y escape del Motor Rotativo de Combustión a Volumen Constante (MRCVC), utilizando herramientas de simulación computacional como ICESym, un simulador de motores de combustión interna con modelos cero-/uni-dimensionales (0D/1D); OpenFOAM, la herramienta libre de fluidodinámica computacional (CFD por sus siglas en inglés); un optimizador basado en un algoritmo genético (AG) desarrollado a base de la librería DEAP (Python) para funcionar en conjunto con ICESym; entre otros.

Como primera instancia se desarrolló una librería de funciones que acoplaron al AG con ICESym, permitiendo: configurar, ejecutar y procesar los datos de salida del simulador de motores.

También se realizaron algunas modificaciones a ICESym, siendo la más importante el agregado de un modelo de coeficientes de descarga ( $C_D$ ) dependiente de dos variables: presión y apertura de puerto. Esto permitió agregar como dato de entrada un mapa de  $C_D$  para tener un mejor modelado del funcionamiento de los puertos.

Se realizó una primera optimización de la geometría de los puertos del MRCVC con valores de  $C_D$  asumidos constantes, obteniéndose un diseño preliminar de los puertos cuya geometría fue modelada en un programa de diseño asistido por computadora (CAD por sus siglas en inglés) con el programa FreeCAD. Este resultado, junto con el estado termodinámico del gas obtenido de los datos de salida de ICESym, se utilizó para realizar flujometrías con OpenFOAM de los puertos en diferentes regímenes de funcionamiento del motor y así obtener el mapa de  $C_D$ . Este mapa se utilizó como retroalimentación del AG para una nueva optimización de los sistemas de intercambio de gases, obteniendo como resultado una geometría de los puertos que se considera satisfactoria para el estado actual de desarrollo del motor.

*Palabras clave:* MRCVC, Rendimiento volumétrico, Sistemas de intercambio de

*gases, CFD, Optimización, Algoritmo Genético.*

# Intake and Exhaust gas exchange systems design for the Constant-Volume Combustion Rotary Engine

Author: Nicolás Daniel Barrios

Advisor: Dr. Ing. Ezequiel José López

## Summary

This document presents the optimization of the Constant-Volume Combustion Rotary Engine gas exchange systems. This was achieved using free and open source tools such as ICESym, an internal combustion engine simulator based on 0D/1D models; OpenFOAM, the open source CFD tool; a genetic optimization algorithm (GA) tailored to work with ICESym, based on the DEAP Python library, among others.

A first step was developing a Python library to allow the GA to configure and run and post-process ICESym simulations. Also, an objective function was defined to evaluate individual and specific engine conFiguration performance.

To allow the GA to work with ICESym, some modifications to the source code were made for easier communication with the optimization functions. A better modeling of the gas exchange process was made by adding functionality to ICESym that takes into account a discharge coefficient map dependant on the pressure differential across the port and the port opening area. Using constant value discharge coefficients for the intake and exahust ports, a first optimization run was performed that resulted in a pre-optimized geometry that was modeled with FreeCAD.

This 3D CAD model of the port geometry was used with gas state data taken from ICESym results to make CFD runs. With this results the mass flow rate was obtained in a variety of engine position and states to build up a discharge coefficient map. This map was used as an ICESym input to have a better flow model of the gas through the ports.

Lastly this map was used in a second optimization run to obtain the final geo-metry.

*Keywords: MRCVC, Volumetric efficiency, Gas exchange systems, CFD, Optimization, Genetic algorithm*

# Índice general

<b>1 INTRODUCCIÓN</b>	<b>1</b>
<b>2 MARCO TEÓRICO</b>	<b>5</b>
2.1 Motores de Combustión Interna . . . . .	5
2.1.1 Motores Rotativos . . . . .	7
2.1.2 Parámetros Operativos e Indicadores de Rendimiento . . . . .	8
2.1.3 Presión Media Efectiva . . . . .	10
2.1.4 Rendimiento Volumétrico . . . . .	11
2.1.5 Fracción de Gases Residuales . . . . .	14
2.1.6 Sintonización del Sistema de Admisión . . . . .	15
2.1.7 Sintonización del Sistema de Escape . . . . .	16
2.1.8 Combustión . . . . .	17
2.1.9 Propiedades Termodinámicas de Mezclas aire-combustible . . . . .	20
2.2 Geometría y Ciclo Operativo del MRCVC . . . . .	22
2.2.1 Sistemas de Intercambio de Gases . . . . .	24
2.3 Flujo-metrías y CFD . . . . .	26
2.3.1 Modelos de Turbulencia . . . . .	27
2.3.2 Condiciones Iniciales . . . . .	29
2.3.3 Malla . . . . .	30
2.3.4 Coeficiente de Descarga $C_D$ . . . . .	32
2.3.5 Esquemas de Discretización . . . . .	39
<b>3 HERRAMIENTAS COMPUTACIONALES</b>	<b>44</b>
3.1 Internal Combustion Engine Simulator . . . . .	44
3.2 Modificaciones a ICESym . . . . .	44
3.2.1 Flujo a Través de los Puertos . . . . .	44
3.2.2 Área de Referencia . . . . .	48
3.2.3 Interfaz con Optimizador . . . . .	51

3.3 Optimizador y Algoritmo Genético . . . . .	54
3.3.1 Población . . . . .	56
3.3.2 Reproducción . . . . .	57
3.3.3 Cruza . . . . .	58
3.3.4 Mutación . . . . .	58
3.3.5 Función Objetivo . . . . .	60
3.4 OpenFOAM . . . . .	63
3.4.1 Pre-procesado . . . . .	64
<b>4 DESARROLLO</b>	<b>72</b>
4.1 Primera Iteración . . . . .	72
4.2 Modelo de CAD . . . . .	73
4.3 Flujometrías . . . . .	75
4.3.1 Puerto de Admisión . . . . .	76
4.3.2 Puerto de Escape . . . . .	78
4.4 Segunda Iteración y Resultado Final . . . . .	81
<b>5 CONCLUSIONES</b>	<b>86</b>
<b>6 REFERENCIAS</b>	<b>87</b>
<b>7 ANEXO I</b>	<b>89</b>

# Índice de figuras

1.1	Motor Rotativo de Combustión a Volumen Constante . . . . .	1
2.1	Motor 1909 5HP Otto Special Electric Lighting de Wayne Grenning .	5
2.2	Ciclo de cuatro tiempos . . . . .	7
2.3	<i>bmepl</i> y rendimiento volumétrico vs velocidad de operación. . . . .	11
2.4	Diagrama de presión vs ángulo de cigüeñal (Heywood, 2018) . . . . .	16
2.5	Diagramas P-V para ciclos ideales(Heywood, 2018) . . . . .	17
2.6	Rendimiento de conversión del combustible en función de $r_c$ para ciclos de gas ideal de combustión a volumen constante, a presión constante y a presión limitada (Heywood, 2018) . . . . .	19
2.7	Parámetros goemétricos del MRCVC (Álvarez_Roldán, 2020) . . . .	23
2.8	Variación del volúmen del MRCVC . . . . .	24
2.9	Ciclo operativo del MRCVC . . . . .	25
2.10	Ciclo operativo del MRCVC . . . . .	26
2.11	Esquema del sistema de intercambio de gases . . . . .	26
2.12	Puerto de admisión y escape . . . . .	27
2.13	Solape de cámaras . . . . .	29
2.14	Refinamiento de malla para puerto de admisión . . . . .	33
2.15	Refinamiento de malla para puerto de escape . . . . .	34
2.16	Convergencia de malla de puerto de admisión . . . . .	35
2.17	Convergencia de malla de puerto de escape . . . . .	36
2.18	Banco de flujometrías Super-Flow SF-750 . . . . .	37
2.19	Comparación entre flujometrías de dos tapas de cilindro de un BMW S14 . . . . .	38
2.20	Área de cortina . . . . .	38
2.21	Área de referencia MRCVC . . . . .	39
3.1	Interpolación bilineal <sup>1</sup> . . . . .	45
3.2	Interpolación bilineal de $\sin(\sqrt{(x^2 + y^2)})$ . . . . .	46

3.3	Suavizado por promedio con celdas vecinas, S=1 . . . . .	47
3.4	Comparación de interpolaciones . . . . .	50
3.5	Representación del individuo . . . . .	57
3.6	Cruza de dos puntos . . . . .	58
3.7	Curvas de rendimiento volumétrico aserradas . . . . .	60
3.8	Presión en función de la apertura el puerto, $\Delta P = f(l_v)$ . . . . .	65
3.9	Puerto de admisión para $\theta = 50^\circ$ modelado con FreeCAD . . . . .	66
3.10	Malla hermética . . . . .	67
3.11	Nombres de Parches . . . . .	68
3.12	Diferentes mallas para flujometrías . . . . .	69
3.13	Esquema de directorios OpenFOAM . . . . .	70
3.14	Malla de blockMesh y stl de Salome . . . . .	70
3.15	Pasos de SnappyHexMesh(Montorfano, 2015) . . . . .	71
4.1	Evolución de la población . . . . .	74
4.2	Rendimiento volumétrico y fracción de gases residuales del motor seleccionado . . . . .	75
4.3	Torque y Potencia de Primera Iteración . . . . .	76
4.4	CAD Primer Iteración . . . . .	77
4.5	CAD Primer iteración (vistas fuera de escala). . . . .	77
4.6	Flujometrías puerto de admisión . . . . .	78
4.7	Flujometrías puerto de escape . . . . .	79
4.8	Puerto de admisión $10^\circ$ 7000 RPM . . . . .	80
4.9	Puerto de admisión . . . . .	80
4.10	Admisión - Valor máximo de $C_D$ . . . . .	81
4.11	Admisión - Valor mínimo de $C_D$ . . . . .	81
4.12	Admisión - Valor máximo de $\dot{m}$ . . . . .	82
4.13	Puerto de escape . . . . .	82
4.14	Escape - Valor máximo de $C_D$ . . . . .	83
4.15	Escape - (CAMBIAR POR CD MIN) Valor mínimo de $C_D$ . . . . .	84
4.16	Escape - Valor máximo de $\dot{m}$ . . . . .	84

4.17 Segunda Iteración . . . . .	85
4.18 Comparativa de Torque y potencia al freno . . . . .	85

## Índice de tablas

2.1	Geometría del MRCVC . . . . .	23
2.2	Valores iniciales . . . . .	30
2.3	Valores calculados . . . . .	31
2.4	Figura 2.16 tabulada . . . . .	32
2.5	Figura 2.17 tabulada . . . . .	32
3.1	Parámetros que representan al motor . . . . .	56
3.2	Configuración de mallas mostradas en la Figura 3.12 . . . . .	66
4.1	Configuración utilizada. . . . .	73
4.2	Datos geométricos del mejor candidato . . . . .	74
4.3	Geometrías de segunda iteración . . . . .	83
7.1	Mapa de $C_d$ del puerto de Admisión . . . . .	90
7.2	Mapa de $C_D$ del puerto de escape . . . . .	91

## Nomenclatura

$G$  Cantidad de generaciones

$N$  Cantidad de individuos

### Flujometrías

$\Delta P$  Diferencia de presión a través de un puerto

$\epsilon$  Disipación de energía cinética turbulenta

$\epsilon$  Tasa de disipación de energía cinética turbulenta

$\epsilon_{est}$  Disipación de la energía cinética turbulenta

$\gamma$  Cociente de calores específicos

$\kappa$  Energía cinética turbulenta

$\mu$  Viscosidad dinámica

$\nu$  Viscosidad cinemática

$\nu_t$  Viscosidad turbulenta

$\theta$  Ángulo de ciclo

$C_{D,int}$  Coeficiente de descarga interpolado

$C_D$  Coeficiente de descarga

$C_P$  Capacidad calórica a presión constante

$C_p$  Calor específico a presión constante

$C_V$  Capacidad calórica a volumen constante

$CFD$  Computational Fluid Dynamics.

$D_\kappa$	Difusividad efectiva para $\kappa$
$I$	Intensidad de turbulencia
$k_{est}$	Energía cinética turbulenta
$l_m$	Longitud de mezcla o escala de viscosidad
$M_M$	Masa molar
$P_\kappa$	Tasa de producción de energía cinética turbulenta
$P_R$	Número de Prandtl

### Geométricas

$A_C$	Área de cortina
$A_R$	Área de pasaje de flujo o de referencia
$A_R$	Área de pasaje de flujo o de referencia
$D_v$	Diámetro de válvula
$EFA$	Ángulo de cierre del puerto de escape, ver Figura 2.12
$EIA$	Ángulo de apertura del puerto de escape, ver Figura 2.12
$F_v$	Área efectiva de válvula
$h_c$	Altura de cámara
$h_p$	Altura de puerto
$IFA$	Ángulo de cierre del puerto de admisión, ver Figura 2.12
$IIA$	Ángulo de apertura del puerto de admisión, ver Figura 2.12
$l_v$	Alzada de válvula
$n$	Número de paletas del MRCVC
$R$	Radio de referencia del MRCVC, ver Figura 2.8

$r$	Radio de trayectoria de paletas, ver Figura 2.8
$R_e$	Radio de cara externa del MRCVC, ver Figura 2.8
$R_i$	Radio de cara interna del MRCVC, ver Figura 2.8
$V_c$	Volumen residual en cámara (mínimo)
$V_d$	Volumen desplazado
$V_{max}$	Volumen máximo en la cámara de combustión
$V_{min}$	Volumen mínimo en la cámara de combustión
$\Delta P$	Diferencia de Presión entre puerto y cámara
$\dot{m}_f$	Caudal másico de combustible
$\dot{m}$	Caudal másico
$\dot{m}_a$	Caudal másico de aire
$\eta_f$	Rendimiento de conversión de combustible
$\eta_v$	Rendimiento volumétrico
$\phi$	Relación de equivalencia airecombustible
$\rho$	Densidad
$\rho_a$	Densidad del aire
$\rho_{a,i}$	Densidad del aire de admisión
$a_i$	Coeficiente de polinómicas utilizadas para cálculo de $\tilde{c}_p$ , $\tilde{h}$ , $\tilde{s}$ .
$bmeep$	Presión media efectiva bruta
$h_i$	Entalpía estándar
$imep$	Presión media efectiva indicada

$l_v$	Alzada de válvula o apertura de puerto
$m$	Masa total en la cámara de combustión
$m_{a,i}$	Masa de aire inductada
$m_f$	Masa de combustible en la cámara de combustión
$m_r$	Masa residual en la cámara de combustión
$mep$	Presión media efectiva (mean effective pressure)
$N$	Velocidad de giro del motor
$n_R$	Revoluciones de cigüeñal por carrera de expansión por cilindro
$p, P$	Presión
$p_0$	Presión de estancamiento antes de la restricción
$p_T$	Presión estática justo después de la restricción
$Q_{HV}$	Poder calórico
$Q_{LHV}$	Poder calórico inferior
$r_c$	Relación de compresión
$s_i$	Entropía estándar
$sfc$	Consumo específico de combustible
$T$	Temperatura
$T_0$	Temperatura de estancamiento antes de la restricción
$U$	Velocidad del fluido
$V$	Volumen
$W_{c,ig}$	Trabajo indicado por ciclo bruto
$W_{c,in}$	Trabajo indicado por ciclo neto

$W_{c,i}$  Trabajo indicado por ciclo

$x_i$  Fracción molar de una especie química “i”

$x_r$  Fracción de gases residuales

0 Valor inicial

## 1. INTRODUCCIÓN

Este trabajo tiene el objetivo de obtener un diseño preliminar de la geometría de los sistemas de intercambio de gases del Motor Rotativo de Combustión a Volumen Constante ([Toth, 2004](#)), con el objetivo general de maximizar la eficiencia del sistema en un rango de velocidades del motor.

El MRCVC es un proyecto que surgió en la Universidad Nacional del Comahue, presentado por Ingeniero Jorge A. Toth en el año 1996 al Instituto Nacional de la Propiedad Industrial y patentado en el año 1999.

En trabajos anteriores ([López, Cañón y Nigro, 2013; López, Cañón y Sarraf, 2016](#)) se han mencionado las características que hacen al MRCVC un motor atractivo: la geometría de la cámara de combustión y del conjunto rotante permiten que gran parte del proceso de combustión se realice a volumen constante, además de tener un balanceo mecánico de fuerzas que le permite alcanzar altas velocidades de rotación. Esto promete un funcionamiento más suave del motor, además de una reducción del ruido y desgaste en comparación a motores rotativos tradicionales (Wankel) y reciprocatores. Por otro lado hay que mencionar que los motores rotativos traen consigo una serie de problemas como la necesidad de introducir aceite a la cámara de combustión para lubricar elementos móviles, el solape de cámaras durante la apertura de los puertos y en particular al MRCVC un complejo sistema

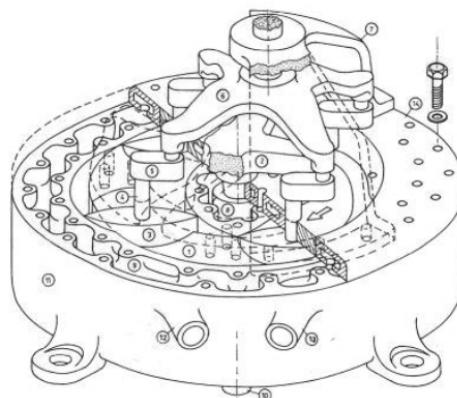


Figura 1.1. Motor Rotativo de Combustión a Volumen Constante

de sellos ([Álvarez\\_Roldán, 2020](#)).

La motivación de este trabajo surge del deseo de continuar con el desarrollo del MRCVC y mejorar el pre-diseño de los sistemas de intercambio de gases, sentando la base para una futura optimización de los mismos en un motor con requisitos de diseño concretos.

Se buscó obtener un pre-diseño satisfactorio del sistema poniendo énfasis en la geometría de los puertos de admisión y escape, definiendo las métricas a utilizar para medir la eficiencia del sistema y poder realizar comparaciones cuantitativas de los diseños propuestos. Debido al costo computacional de las simulaciones necesarias para realizar esta optimización se restringe el modelado de la geometría a definir posiciones angulares, largos y diámetros de los puertos. No se repara en detalles como la forma de la transición entre las paredes del puerto hacia la cámara de combustión, el ángulo al estator y detalles similares.

La optimización se realizó utilizando en conjunto una serie de herramientas de simulación, de las cuales las principales fueron:

1. ICESym ([Nigro et al., 2010](#)), simulador de motores de combustión interna basado en modelos cero-/uni-dimensionales (0D/1D).
2. OpenFOAM ([The-OpenFOAM-Foundation, 2011](#)), la herramienta libre de CFD.
3. Salome ([Open-Cascade, 2001](#)), plataforma libre para simulación numérica.

Se desarrolló un optimizador capaz de generar y evaluar diferentes geometrías con el fin de buscar una combinación de parámetros que maximicen indicadores de eficiencia del sistema, como por ejemplo, el rendimiento volumétrico del motor para un rango de velocidades determinado.

El proceso de optimización consta de una primera aproximación utilizando como punto de partida los resultados de trabajos anteriores ([López, Cañón y Nigro, 2013](#)), en los cuales se evaluó el funcionamiento de los parámetros que definen la geometría de los sistemas de intercambio de gases, en particular: diámetros y longitudes de conductos y reglaje o posición angular de los puertos.

La optimización se realiza con un algoritmo evolutivo (o genético) funcionando en conjunto con ICESym, este último provee el puntaje a cada configuración del motor

necesario para estos procesos de optimización. El puntaje se introduce en la función objetivo, la cual evalúa a cada uno de los candidatos generados por el algoritmo.

El diseño preliminar de la primera ronda de optimización se volcó en un modelo 3D de los puertos, parametrizado de modo tal que se puede alterar rápidamente la geometría, modificando variables como el diámetro de los conductos y la posición relativa en la periferia del motor. Este modelo 3D se utilizó para extraer la geometría a simular con OpenFOAM y realizar flujometrías de las que se obtiene un valor del flujo másico ( $\dot{m}$ ) en estado estacionario para un punto operativo del motor, es decir, para una combinación de diferencia de presión entre puerto y cámara de combustión ( $\Delta P$ ) y el grado de apertura del puerto ( $l_v$ ). El flujo másico se utilizó para medir la eficiencia con la cual escurre el gas a través del puerto, por medio del  $C_D$  con el objetivo de crear un mapa del coeficiente de descarga que sea función de las variables mencionadas. Este mapa se utiliza como retroalimentación del simulador de motores ICESym, para tener un mejor modelado del flujo de gas a través de los puertos en un rango operativo del motor y con esto realizar una nueva corrida de optimización para refinar el diseño obtenido en la primera iteración.

La organización de este trabajo es como sigue. En el presente capítulo se dio una introducción al trabajo, motivación y objetivos del mismo.

En el segundo capítulo se da una breve descripción del funcionamiento de los motores de combustión interna, seguido de los indicadores utilizados para medir el rendimiento de motores en general e indicadores particulares de la eficiencia de los sistemas de intercambio de gases, como el rendimiento volumétrico y la fracción de gases residuales. Luego, se describe el funcionamiento del MRCVC, indicando los aspectos que hacen atractivo a este motor, además de desventajas del mismo y las posibles aplicaciones. También se describe el proceso de intercambio de gases y se define el coeficiente de descarga  $C_D$  y las ecuaciones asociadas. Para finalizar el capítulo se presentan las flujometrías a realizar, modelos de turbulencia utilizados y las condiciones iniciales y de contorno aplicadas en las simulaciones.

En el tercer capítulo se describe la parte computacional del trabajo, se presenta el simulador de motores *ICESym*, el optimizador desarrollado y la integración entre ambos programas. Seguido de una descripción del funcionamiento del optimizador,

los motivos de seleccionar un algoritmo de tipo evolutivo o genético, las ventajas y desventajas, los componentes básicos y finalmente la implementación del mismo. En este capítulo también se presenta el software utilizado para realizar las flujometrías, *OpenFOAM*, la implementación de las condiciones iniciales y de contorno, extracción de datos de ICESym y otras herramientas necesarias para generar el modelo de CAD del puerto, malla y otros detalles relativos al proceso de utilizar el programa.

En el cuarto capítulo se presenta el desarrollo del trabajo, dando los resultados de cada etapa.

Por último, se dan las conclusiones del trabajo, opiniones finales y una perspectiva a futuro o posibles trabajos a seguir.

## 2. MARCO TEÓRICO

### 2.1 Motores de Combustión Interna

Los motores de combustión interna dieron un impulso a la actividad humana desde los años 1860, cuando su uso comercial comenzó a popularizarse. La función de estos dispositivos es la de convertir energía potencial química del fluido de trabajo (una mezcla de aire-combustible) en trabajo mecánico por medio de un proceso de combustión controlada dentro del cilindro o cámara de combustión. Los primeros ejemplares comerciales eran voluminosos, costosos, altamente ineficientes y de baja potencia, con valores de rendimiento cercano al 5% y potencias de hasta 6 HP.

Un paso importante hacia los motores actuales fue el desarrollo del ciclo Otto, propuesto por Nicolaus A. Otto y Eugen Langen, cuyo primer prototipo se puso en marcha en el año 1876. Otto propuso un motor alternativo con cuatro carreras de pistón: admisión, compresión, expansión y escape; este prototipo lograba la misma potencia con mayor eficiencia que los motores de la época con menos de la mitad del peso y volumen. En la Figura 2.1 se ve un motor de ciclo Otto fabricado por *Otto Gas Engines Works* en el año 1909 en Filadelfia-EEUU. Según la revista *Gas*

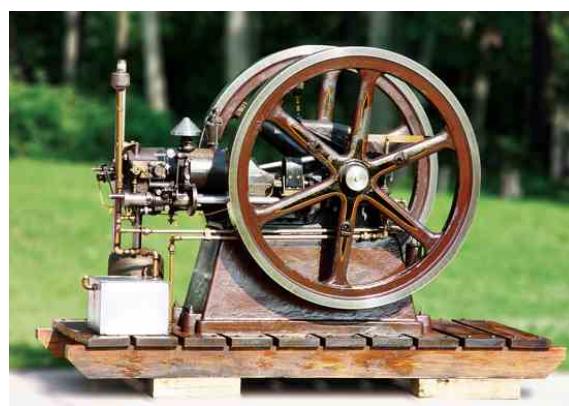


Figura 2.1. Motor 1909 5HP Otto Special Electric Lighting de Wayne Grenning  
<https://www.gasenginemagazine.com/gas-engines/1909-5-hp-otto-special-electric/>

*Engine Magazine*<sup>1 2 3</sup> este motor funcionaba directamente acoplado a una bomba TRIPLEX de agua, como parte de un sistema de irrigación de un club de campo de Delaware. Los motores han continuado su desarrollo desde entonces, mejorando materiales, combustibles y procesos de manufactura entre otros aspectos. En las últimas décadas se ha hecho foco en disminuir el consumo de combustible, nivel de ruido, costo de manufactura, tamaño y las emisiones de gases de contaminantes y de efecto invernadero como las de  $CO_2$ ,  $CO$  y  $NO_x$ , entre otras.

El ciclo operativo de cuatro tiempos de Otto se puede expresar en términos de carreras del pistón (véase Figura 2.2a), en la que se pueden identificar dos posiciones de interés: punto muerto superior (PMS) y el punto muerto inferior (PMI). En el PMS se tiene el volumen mínimo atrapado del cilindro y el pistón está al final de la carrera, en el punto más alejado del eje del cigüeñal. El PMI es el punto en el que se tiene el volumen máximo del cilindro y el pistón está en el punto más cercano al eje del cigüeñal, como se ve en la Figura 2.2b. Las carreras de pistón del ciclo Otto son:

**Carrera de admisión** el pistón se mueve desde el PMS hasta el PMI con la válvula de admisión abierta y la de escape cerrada. Lo cual provoca que ingrese una masa de aire o aire-combustible al cilindro.

**Carrera de compresión** el pistón se mueve desde el PMI hacia el PMS con la válvula de admisión y escape cerradas. Esta reducción del volumen comprime y calienta los gases en el interior del cilindro. En una posición angular del ciclo denominada *avance de encendido* se enciende la mezcla y comienza la combustión.

**Carrera de expansión** la combustión produce un gran aumento de presión y temperatura en el cilindro, la carrera de expansión parte del PMS hacia el PMI, aprovechando la expansión en volumen de los productos de la combustión que producen trabajo sobre la cabeza del pistón.

---

<sup>1</sup><https://www.gasenginemagazine.com/gas-engines/1909-5-hp-otto-special-electric/>

<sup>2</sup><https://www.youtube.com/watch?v=LPSWfg0Y3Hs>

<sup>3</sup>[https://www.youtube.com/watch?v=0d0WZ0H56\\_U](https://www.youtube.com/watch?v=0d0WZ0H56_U)

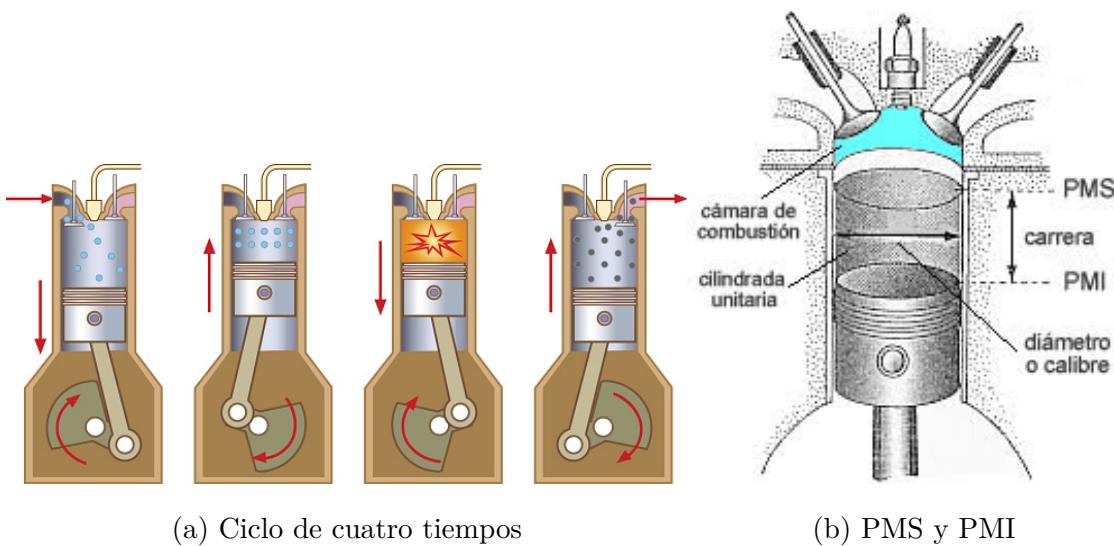


Figura 2.2. Ciclo de cuatro tiempos

**Carrera de escape o barrido** luego de la carrera de expansión, próximo al PMI se abre la válvula de escape y el movimiento del pistón hacia el PMS produce un barrido de los gases quemados, reiniciando el ciclo.

### 2.1.1 Motores Rotativos

Los motores rotativos son una variante al diseño de los motores alternativos, su compacidad, balanceo y mayores velocidades de giro los vuelven más atractivos en aplicaciones en las cuales el volumen es restringido. La mayor velocidad de giro permite alcanzar mayores potencias, por lo que tienen una menor relación peso/potencia que motores reciprocatos de potencia similar. El diseño rotativo más conocido es el Wankel, cuyo primer prototipo funcional se desarrolló cerca del año 1957. Existen otros desarrollos de este tipo de motores como el motor rotativo de pistón líquido, con un ciclo de combustión a volumen constante denominado HECH([Shkolnik, 2005](#)) y el objeto de este trabajo, el Motor Rotativo de Combustión a Volumen Constante (MRCVC).

Si bien estos motores son una alternativa interesante a los motores reciprocatos, la geometría y aspectos constructivos requiere introducir aceite en la cámara de combustión para lubricar las partes móviles. Además tienen una mayor superficie de transferencia de calor causando una mayor pérdida de calor en comparación con

los motores reciprocatos. En la actualidad, los requisitos de niveles de emisiones ambientales de ciertos gases hacen estos motores inviables para el uso comercial, sin embargo la compacidad del motor los vuelve atractivos en aplicaciones militares como por ejemplo para vehículos aéreos no tripulados.

### **2.1.2 Parámetros Operativos e Indicadores de Rendimiento**

Para poder comparar entre diferentes diseños de motores se deben conocer algunos parámetros operativos e indicadores de rendimiento. Algunas de las características más importantes de un motor son:

1. Potencia y torque
2. Rango de velocidades de operación
3. Consumo y costo de combustible
4. Costo inicial, de operación y de mantenimiento
5. Confiabilidad
6. Niveles de ruido y emisiones contaminantes

Estas características se pueden expresar de manera más genérica en función de la potencia, geometría u otros aspectos de un motor para obtener valores que se pueden comparar directamente entre motores. Por ejemplo, al cociente entre el trabajo entregado por ciclo y la cilindrada de un motor se lo conoce como presión media efectiva o *mep*, por sus siglas en inglés. Algunos parámetros operativos e indicadores se describen en los párrafos siguientes.

#### **2.1.2.1 Volumen Desplazado**

El volumen desplazado se define como la diferencia entre el volumen máximo y mínimo que ocupa la cámara de combustión.

$$V_d = V_{max} - V_{min} \quad (2.1)$$

### 2.1.2.2 Relación de Compresión

Se define como el cociente entre el volumen máximo y el volumen mínimo del ciclo:

$$r_c = \frac{V_{max}}{V_{min}} = \frac{V_d + V_c}{V_c} \quad (2.2)$$

Es uno de los parámetros más importantes de un motor ya que afecta la presión máxima que se puede obtener en la cámara de combustión, *performance*, potencia entregada, esfuerzos mecánicos y rendimiento del motor.

### 2.1.2.3 Trabajo Indicado por Ciclo

El trabajo entregado por el gas dentro del cilindro al pistón por cada ciclo de operación se denomina trabajo indicado por ciclo y se obtiene al integrar la presión en función del volumen, es el área encerrada en un diagrama de P-V del motor:

$$W_{c,i} = \oint pdV \quad (2.3)$$

Se debe diferenciar entre trabajo bruto y trabajo neto. En el último se tiene en cuenta el trabajo de bombeo que resulta de la diferencia del trabajo realizado durante las carreras de admisión y escape, por lo que este indicador se puede diferenciar en:

**Trabajo indicado bruto por ciclo**  $W_{c,ig}$ , mide el trabajo realizado por el motor en las carreras de compresión y expansión.

**Trabajo indicado neto por ciclo**  $W_{c,in}$ , mide el trabajo realizado por el motor considerando las 4 carreras del ciclo.

**Trabajo de bombeo** es la diferencia entre el trabajo bruto y neto, mide el trabajo realizado durante los procesos de admisión y escape.

**Trabajo de fricción mecánica** es el trabajo consumido por el rozamiento entre partes móviles del motor.

### 2.1.2.4 Consumo Específico de Combustible y Rendimiento de Conversión del Combustible

El consumo específico de combustible  $sfc$  por sus siglas en inglés, se define como el cociente entre el caudal másico de combustible ( $\dot{m}_f$ ) consumido por unidad de potencia  $P$  entregada por el motor:

$$sfc = \frac{\dot{m}_f}{P} \quad (2.4)$$

Mide la eficiencia con la que el motor utiliza el combustible para una condición de operación dada. En motores de encendido por chispa se tienen valores típicos de alrededor de  $2345 \text{ g}/(\text{kW} \cdot \text{h})$ .

Una versión similar de este indicador adimensionalizado en relación a la energía suministrada por el combustible, es el *rendimiento de conversión del combustible*  $\eta_f$ , que se relaciona al  $sfc$  por medio del poder calorífico del combustible,  $Q_{HV}$ .

$$\eta_f = \frac{1}{sfc \cdot Q_{HV}} \quad (2.5)$$

El valor de  $Q_{HV}$  es una propiedad del combustible que se determina en un ensayo de laboratorio. Valores típicos para los combustibles comerciales basados en hidrocarburos son de  $42$  a  $44 \text{ MJ/kg}$ .

### 2.1.3 Presión Media Efectiva

La presión media efectiva o  $mep$  por sus siglas en inglés es un indicador cuya variación es proporcional a la curva de torque del motor. El trabajo realizado por ciclo se puede calcular como  $W_c = \frac{P \cdot n_R}{N}$ , donde  $n_R$  es el número de revoluciones del cigüeñal por cada ciclo y  $N$  son las revoluciones por segundo del eje del motor. Para motores de cuatro tiempos  $n_R = 2$  y  $n_R = 1$  para motores de dos tiempos, con esto la presión media efectiva se define como:

$$mep = \frac{W_c}{V_d} = \frac{P \cdot n_R}{V_d \cdot N} \quad (2.6)$$

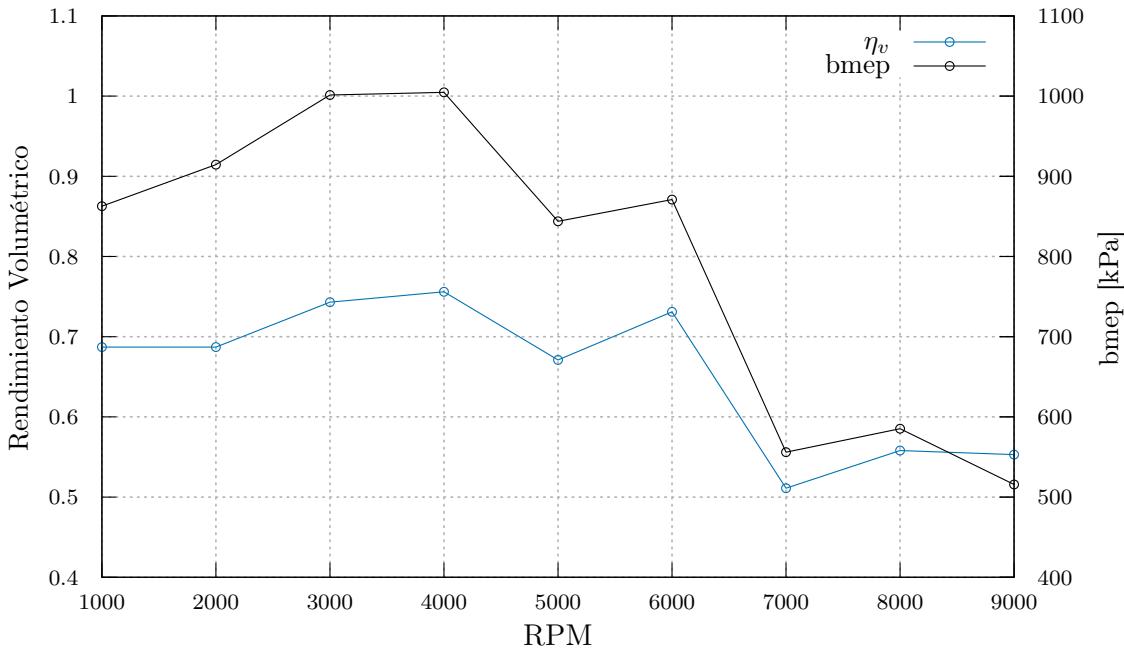


Figura 2.3.  $bmepl$  y rendimiento volumétrico vs velocidad de operación.

Se puede diferenciar entre presión media efectiva indicada ( $imep$ ), al freno ( $bmepl$ ) y de fricción ( $fmepl$ ), utilizando el valor de potencia correspondiente en la ecuación (2.6). El valor de  $mep$  (al igual que el torque) de un motor varía con la velocidad de operación, siguiendo de cerca la curva de rendimiento volumétrico como se puede ver en la Figura 2.3.

En la actualidad, valores típicos de  $bmepl$  de motores de encendido por chispa (SI por sus siglas en inglés) naturalmente aspirados rondan los 1050 kPa a 1250 kPa para la velocidad a la que se alcanza el torque máximo.

#### 2.1.4 Rendimiento Volumétrico

El rendimiento volumétrico mide la eficiencia del sistema de admisión y se define como el cociente entre el caudal másico de aire que ingresa al sistema de admisión ( $\dot{m}_a$ ) y la velocidad con la que el volumen es desplazado por el pistón. En otras palabras, este indicador mide la eficiencia con la que el motor bombea aire.

$$\eta_v = \frac{2\dot{m}_a}{\rho_{a,i}V_d N} = \frac{\dot{m}_a}{\rho_{a,i}V_d} \quad (2.7)$$

Una forma alternativa a la ecuación anterior es con la masa total de aire que ingresa al cilindro ( $m_a$ ):

$$\eta_v = \frac{m_a}{\rho_{a,i} V_d} \quad (2.8)$$

Para motores naturalmente aspirados la densidad del aire de admisión  $\rho_{a,i}$  se toma comúnmente como la densidad atmosférica, por lo que  $\eta_v$  mide el rendimiento de todo el sistema de admisión.

El valor del rendimiento volumétrico máximo típico para motores naturalmente aspirados ronda el 90%. Su valor se ve afectado por varios fenómenos siendo los más importantes:

**Efectos cuasiestáticos** Combustible, relación aire/combustible, vaporización del combustible en el conducto de admisión, temperatura del aire de admisión, relación entre presión de admisión y escape, relación de compresión, etc.

**Pérdidas de carga por fricción viscosa** Las pérdidas viscosas aumentan con la velocidad de flujo y aumentan a medida que aumenta la velocidad de giro del motor.

**Pérdidas de carga localizada** Filtros, puertos, válvulas generan pérdidas localizadas.

**Transferencia de calor en sistema de admisión** La mezcla se calienta por transferencia de calor y esto disminuye la densidad de la misma, reduciendo la masa disponible para la combustión.

**Reglaje de las válvulas/puertos** El punto de apertura y cierre de las válvulas o puertos (reglaje) es clave para el funcionamiento del motor. Dependiendo del reglaje que se elija, se puede favorecer el flujo a determinada velocidad de operación.

**Flujo bloqueado en puertos de admisión y escape** En las zonas de menor área de pasaje la velocidad del fluido puede aumentar hasta alcanzar la velocidad del sonido, esto se conoce como bloqueo y limita el caudal máscico que puede ingresar a la cámara de combustión.

**Sintonía del puerto de admisión y escape** El diseño de los puertos de admisión y escape puede favorecer el funcionamiento de los mismos a determinada velocidad de operación, lo cual se logra aprovechando las ondas de presión que se producen por la apertura y cierre de las válvulas.

**Sobrecarga** Por medio de un compresor o turbocompresor se puede aumentar la presión en el sistema de admisión forzando más aire a la cámara de combustión.

**Efecto *RAM*** A grandes velocidades de flujo la inercia del gas produce un aumento de presión al momento del cierre del puerto de admisión y esto permite un mayor ingreso de masa fresca al cilindro.

La curva de rendimiento volumétrico es muy similar a la curva de torque o de presión media efectiva (ver Fig. 2.3). La cantidad de aire que ingresa al motor está directamente relacionada con el trabajo que puede realizar por ciclo de operación. Este indicador es central en la evaluación del desempeño de los sistemas de intercambio de gases y por este motivo es el principal indicador utilizado en este trabajo. En este trabajo se buscó que la curva de rendimiento volumétrico de los motores simulados tenga un máximo para velocidades cercanas o mayores a 6000 RPM aprovechando el balanceo mecánico del motor, que permite funcionar y seguir entregando potencia a altas RPM. La curva debe ser preferentemente suave para todo el régimen de funcionamiento del motor.

Estos y otros efectos se describen en detalle en la literatura ([Heywood, 2018](#)). Para este trabajo se realizaron las siguientes consideraciones:

1. El combustible utilizado es isooctano, la mezcla aire-combustible es estequiométrica ( $\phi = 1$ ).
2. El sistema de intercambio de gases del MRCVC se compone de un conducto y puerto admisión, conducto y puerto de escape. ICESym tiene en cuenta pérdidas por fricción viscosa en los conductos, los puertos generan pérdidas localizadas.
3. Los conductos se asumen como elementos rectos de un largo finito y diámetro constante, cuya fuente y sumidero es la atmósfera a  $101330\text{Pa}$  y  $25^\circ\text{C}$ .

4. La temperatura de la pared de la cámara de combustión se asume en 450K.
5. El motor es naturalmente aspirado.

Con respecto a la mezcla aire-combustible, se define la relación aire-combustible “ $\phi$ ” a partir del cociente de relaciones aire/combustible de la mezcla y aire/combustible estequeometrica como se indica en la ecuación (2.19). Para más detalles en cuanto a la composición estequeometrica ver la ecuación (2.17).

$$\phi = \frac{(F/A)_{mezcla}}{(F/A)_{estequeometrica}} \quad (2.9)$$

En estos términos una mezcla pobre en combustible tiene  $\phi < 1$ , una mezcla estequeometrica  $\phi = 1$  y una mezcla rica en combustible  $\phi > 1$ .

### 2.1.5 Fracción de Gases Residuales

La fracción de gases residuales  $x_r$  mide la cantidad de gases quemados que hay en el cilindro al inicio de la carrera de admisión. La masa residual en la cámara de combustión es producto de dos efectos, en primer lugar al momento del cierre de la válvula de escape quedan gases residuales de la combustión atrapados en el cilindro y en segundo lugar puede existir un reflujo desde el puerto de escape hacia la cámara de combustión causado por el solape de válvulas.

La fracción de gases residuales afecta el rendimiento volumétrico, el trabajo obtenido, la eficiencia y las emisiones. Se define como el cociente entre la masa de gases quemados en el cilindro ( $m_r$ ) al inicio de un ciclo y la masa total en el cilindro ( $m$ ):

$$x_r = \frac{m_r}{m} \quad (2.10)$$

En el MRCVC existe además solape de cámaras. Este es un fenómeno en el que una cámara en proceso de admitir gases frescos se ve afectada por la apertura del puerto de admisión a la cámara siguiente, que se encuentra a mayor presión y temperatura por estar finalizando el proceso de escape y comenzando el de admisión, provocando un aumento de la cantidad de gases residuales. Además, afecta la composición de la mezcla y, por lo tanto a la combustión. Una menor fracción de gases residuales tiene dos efectos beneficiosos, en primer lugar estos gases ocupan volumen

en la cámara de combustión, además porque su elevada temperatura (en relación a la masa fresca) calienta el gas que ingresa al cilindro desde el puerto de admisión, aumentando el volumen específico y reduciendo el rendimiento volumétrico.

### 2.1.6 Sintonización del Sistema de Admisión

En motores naturalmente aspirados, la apertura de la válvula o puerto de admisión produce una onda de depresión que viaja desde el puerto de admisión hacia el extremo opuesto del conducto de admisión. Cuando esta onda de presión llega al pleno de admisión, se refleja como una onda de sobrepresión que toma un tiempo  $t$  en alcanzar nuevamente el puerto. Si el tiempo que toma la onda en reflejarse es tal que alcanza el puerto justo antes del cierre de la válvula, el sistema está sintonizado. Esta sobrepresión permite que ingrese una mayor cantidad de masa fresca al cilindro, aumentando la cantidad de trabajo que se puede realizar.

En la Figuras ?? se muestran las curvas presentan de presión en función del ángulo de cigüeñal para 1200 y 4800 RPM, en donde se indican los períodos en los que se encuentran abiertas las válvulas de admisión (IO) y de escape (EO). Los valores  $p_1, p_2$  y  $p_3$  hacen referencia a diferentes posiciones a lo largo de los conductos de admisión y escape. Se puede ver que para  $p_1$  a 4800 RPM hay un claro pico de presión justo al cierre del puerto de admisión, l puerto está sintonizado para esta velocidad.

Debido a que la onda de presión debe viajar dos veces la longitud del conducto de admisión desde el momento que abre el puerto de admisión, para sintonizar el sistema a bajas velocidades, se requieren longitudes mayores, lo que hace más grande el sistema de admisión. La sintonía a mayores velocidades de admisión es preferida, porque usualmente se tiene el máximo de torque y de potencia a mayores RPM, además reduce la necesidad de conductos más largos. En motores multi-cilíndricos se utiliza un pleno de admisión, este dispositivo proporciona un volumen grande de aire que sirve el propósito de cámara de resonancia. Se puede ajustar la resonancia de modo que las oscilaciones de presión internas produzcan ondas de sobre presión que alcance cada puerto en el momento preciso en el que se aproxima el cierre del mismo.

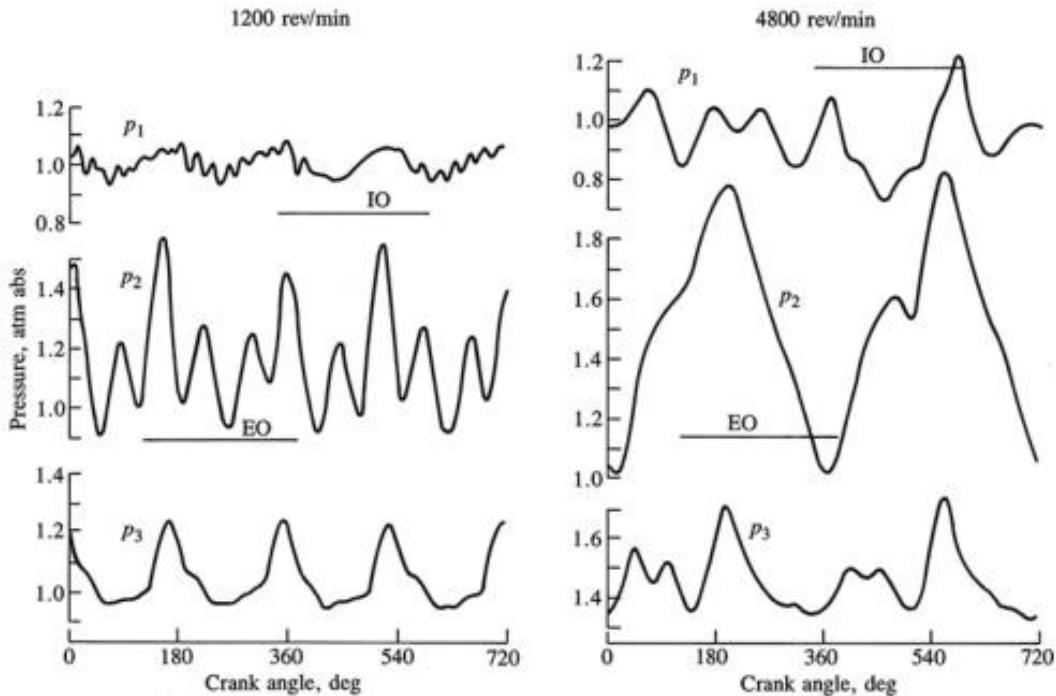


Figura 2.4. Diagrama de presión vs ángulo de cigüeñal ([Heywood, 2018](#))

### 2.1.7 Sintonización del Sistema de Escape

De forma análoga al puerto de admisión, al momento de la apertura del puerto o válvula de escape los gases residuales de la combustión se encuentran a mayor presión que el gas en el conducto, esto crea una onda de sobrepresión que viaja por el escape hasta alcanzar el final del mismo o un área de gran volumen, como el catalizador o el silenciador. Desde esta zona se refleja como una onda de depresión, que en caso de alcanzar el puerto en los instantes previos al cierre del mismo, ayuda a evacuar una mayor cantidad de gas, disminuyendo la fracción de gases residuales.

En la Figura ?? se ve que para el escape en  $p_2$  se tiene una depresión justo al cierre del puerto, este sistema está sintonizado para 4800 RPM. Es notorio el contraste con el mismo puerto a 1200 RPM, en donde se ve un pico de presión cerca del cierre del puerto.

### 2.1.8 Combustión

La combustión es un proceso en el que se libera la energía química del combustible. La geometría de un motor de combustión interna permite aprovechar el aumento de presión y temperatura para convertir energía química en trabajo mecánico. Los modelos ideales de ciclos operativos se pueden clasificar según el proceso de combustión en:

1. Volumen constante, Figura 2.5a.
2. Presión constante, Figura 2.5a.
3. Presión limitada (parte a volumen constante y parte a presión constante), Figura. 2.5c.

En un motor de encendido por chispa se tiene una mezcla de aire-combustible en la cámara de combustión. Dependiendo del tipo de motor, la mezcla se puede formar en el conducto de admisión, inyectando combustible en algún punto del sistema ó se puede producir la mezcla en la cámara por la inyección directa de combustible. En un motor de encendido por compresión, la mezcla combustible se forma en la cámara de combustión y la inyección de combustible se realiza directamente en la cámara, cerca del PMS al final de la carrera de compresión. Las condiciones de presión y temperatura dentro de la cámara producen el auto-encendido de la mezcla y el inicio del proceso de combustión.

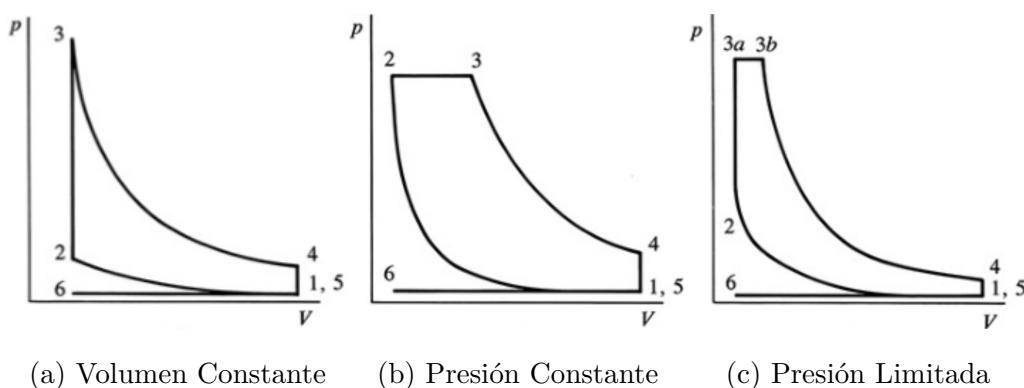


Figura 2.5. Diagramas P-V para ciclos ideales([Heywood, 2018](#))

El MRCVC es un motor de combustión interna en el que debido a su geometría, gran parte de la combustión ocurre a volumen constante. Esto se puede apreciar en la Figura 2.8, en la cual se representa la variación volumen en función del ángulo del cigüeñal. Para visualizar el mayor rendimiento de la combustión a volumen constante se debe analizar los modelos ideales de ciclos operativos (Heywood, 2018), considerando gas ideal con  $C_v$  y  $C_p$  constantes como fluido de trabajo. Se tiene 3 casos de combustión: a volumen constante, presión constante o presión limitada, obteniendo expresiones para el rendimiento de conversión de combustible (2.11) y de  $imep$  en función de la presión mínima  $p_1$  (2.15) y máxima  $p_3$  (2.16) del ciclo. Tanto la combustión a volumen constante como a presión constante son casos extremos de la combustión a presión limitada, por lo que se puede utilizar el rendimiento de conversión de combustible del ciclo de presión limitada para comparar entre ambos extremos.

$$\eta_{f,i} = 1 - \frac{1}{r_c^{\gamma-1}} \left[ \frac{\alpha\beta^\gamma - 1}{\alpha\gamma(\beta - 1) + \alpha - 1} \right] \quad (2.11)$$

$$\alpha = \frac{P_3}{P_2} \quad (2.12)$$

$$\beta = \frac{V_{3b}}{V_{3a}} \quad (2.13)$$

$$Q^* = \frac{m_f Q_{LHV}}{m} \quad (2.14)$$

$$\frac{imep}{p_1} = \frac{Q^*}{c_v T_1 (\gamma - 1)} \left( \frac{r_c}{r_c - 1} \right) \eta_{f,i} \quad (2.15)$$

$$\frac{imep}{p_3} = \frac{1}{\alpha r_c^\gamma} \left( \frac{Q^*}{c_v T_1} \right) \left( \frac{1}{\gamma - 1} \right) \left( \frac{r_c}{r_c - 1} \right) \eta_{f,i} \quad (2.16)$$

En el caso en que  $\alpha = 1 \rightarrow P_3 = P_2$  se tiene el ciclo de combustión a presión constante, y en caso de que  $\beta = 1 \rightarrow V_{3a} = V_{3b}$  se tiene el ciclo de combustión a volumen constante (ver Figura 2.5).

Graficando la ecuación (2.11) en función de la relación de compresión  $r_c$  (Figura 2.6), para distintos valores se ve que a igual relación de compresión, el ciclo a volumen constante presenta mayor rendimiento de conversión de combustible.

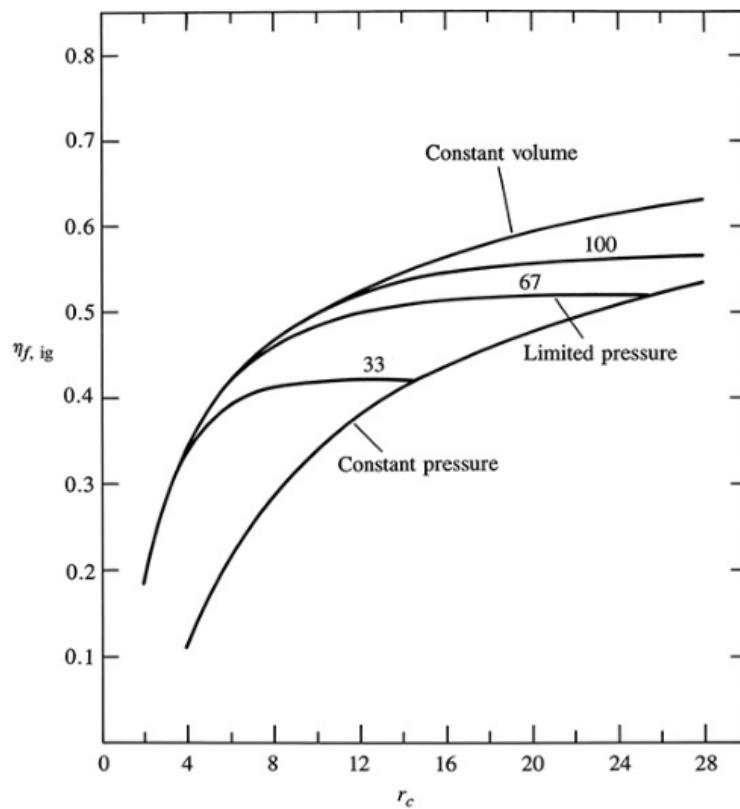


Figura 2.6. Rendimiento de conversión del combustible en función de  $r_c$  para ciclos de gas ideal de combustión a volumen constante, a presión constante y a presión limitada ([Heywood, 2018](#))

Del mismo modo, graficando la relación entre la presión media efectiva indicada y la presión máxima del ciclo,  $imep/p_3$ , se ve que a igual relación de compresión el ciclo de combustión a presión constante presenta mayores valores de  $imep$  en relación a la presión máxima, esto tiene que ver con las altas presiones alcanzadas en el ciclo ideal de combustión a volumen constante. La presión máxima que se puede alcanzar en el ciclo real tiene limitaciones relacionadas a mayores pérdidas de masa (y presión) a través de sellos y la resistencia mecánica de los componentes del motor. Además, mayores presiones están asociadas con mayores temperaturas en la cámara de combustión.

### 2.1.9 Propiedades Termodinámicas de Mezclas aire-combustible

Fue necesario estimar las propiedades termodinámicas de la mezcla para obtener algunas variables utilizadas para calcular las condiciones iniciales del gas en las flujometrías. En lo que respecta a la simulación del ciclo del motor, ICESym contiene rutinas computacionales para calcular el estado termodinámico del fluido de trabajo en el ciclo operativo. En este apartado se detallan las hipótesis y modelos utilizados en las rutinas computacionales para el cálculo de las propiedades termodinámicas de las mezclas de aire-combustible quemadas y sin quemar, para el uso en las condiciones iniciales requeridas en las flujometrías.

En la simulación del MRCVC se utilizó una mezcla estequiométrica de aire-isoctano ( $C_8H_{18}$ ) cuya reacción (estequiométrica) se indica en la ecuación (2.17).



Expresando el combustible en función de la cantidad de moles de carbono,  $CH_y$  con  $y = \frac{b}{a} = 18/8 = 2.25$ , se puede expresar la proporción estequiométrica de aire combustible que se requiere con la ecuación (2.18):

$$\left(\frac{A}{F}\right)_s = \left(\frac{F}{A}\right)^{-1}_s = \frac{34,56(4 + 2.25)}{12,011 + 1,008 \cdot 2.25} \simeq 15.127 \quad (2.18)$$

Otro parámetro importante es la relación de equivalencia  $\phi$ , que se calcula con el cociente entre la relación combustible/aire real y estequiométrica de una mezcla, ver ecuación (2.19):

$$\phi = \frac{(F/A)_{real}}{(F/A)_s} \quad (2.19)$$

Las rutinas computacionales utilizadas para calcular las propiedades termodinámicas de las mezclas aire-combustible aproximan las propiedades químicas de cada especie en la mezcla con curvas polinómicas.

Para cada compuesto  $i$  de la mezcla a temperatura estándar  $T(K)$  y 1 atmósfera de presión se aproxima el calor específico a presión constante  $\widetilde{c}_{p,i}$  por la ecuación (2.20), la entalpía estándar  $\widetilde{h}_i$  por la ecuación (2.21) y la entropía estándar  $\widetilde{s}_i$  por la ecuación (2.22):

$$\frac{\widetilde{c}_{p,i}}{T} = a_{i1} + a_{i2}T + a_{i3}T^2 + a_{i4}T^3 + a_{i5}T^4 \quad (2.20)$$

$$\frac{\widetilde{h}_i}{\widetilde{R}T} = a_{i1} + \frac{a_{i2}}{2}T + \frac{a_{i3}}{3}T^2 + \frac{a_{i4}}{4}T^3 + \frac{a_{i5}}{5}T^4 + \frac{a_{i6}}{T} \quad (2.21)$$

$$\frac{\widetilde{s}_i}{\widetilde{R}} = a_{i1} \ln T + a_{i2}T + \frac{a_{i3}}{2}T^2 + \frac{a_{i4}}{3}T^3 + \frac{a_{i5}}{4}T^4 + a_{i6} \quad (2.22)$$

La base de datos seleccionada para los datos del aire y productos de la combustión es Chemkin ([Kee, 1991](#)) y los datos del isoctano de Raine ([Raine, 2000](#)).

La finalidad de estas rutinas (por fuera de las incluidas en ICESym) es la de obtener la masa combustible/aire de la mezcla  $M_M$ , la viscosidad dinámica  $\mu$ , el calor específico a presión constante  $C_P$ , la relación de calores específicos  $\gamma$  y el número de Prandtl  $P_r$ , ya que todos estos valores son requeridos para obtener las condiciones iniciales de las flujo-metrías.

La masa molar de la mezcla  $M_M$  se calcula a partir de la suma de las masas molares  $M_i$  y la fracción molar de cada especie química presente en la mezcla  $x_i$ , ver ecuación (2.23). La viscosidad  $\mu$  de los productos de la combustión de aire e hidrocarburos para temperaturas de entre  $T \in [500; 4000]K$ ,  $P \in [1; 100]atm$  y  $\phi \in [0; 4]$  se puede aproximar en función de la temperatura y la relación de equivalencia con la ecuación (2.24). Del mismo modo, el número de Prantl de productos de la combustión de hidrocarburos y aire se puede estimar en función del  $\gamma$  de la mezcla, para  $\phi \leq 1$  con la ecuación (2.25) ([Heywood, 2018](#)):

$$M_m = \sum_i M_i x_i \quad (2.23)$$

$$\mu_{productos} = \frac{\mu_{aire}}{1 + 0,027\phi} = \frac{3,3 \times 10^{-7}T^{0,7}}{1 + 0,027\phi} \quad (2.24)$$

$$Pr = 0,05 + 4,2(\gamma - 1) - 6,7(\gamma - 1)^2 \quad (2.25)$$

## 2.2 Geometría y Ciclo Operativo del MRCVC

En este apartado se describen algunos de los aspectos geométricos del motor y ciclo operativo del MRCVC.

Los componentes principales del motor son: rotor, estator, paletas, bieletas, rueda paralelizadora, eje de motor, conducto de admisión y conducto de escape. El motor analizado en este trabajo tiene 3 paletas con ápices agudos, que corresponden a la geometría ideal del motor (ápices de paletas de radio nulo). Estos elementos se esquematizan en la Figura 2.7, en la Tabla 2.1 se resume el valor de los parámetros geométricos utilizados en este trabajo.

Uno de los aspectos más importantes de este motor es la geometría de la cámara de combustión. Su forma es tal que el volumen mínimo del ciclo permanece constante por un período angular considerable. Este período es lo suficientemente grande para permitir que la combustión ocurra casi en su totalidad a volumen constante, como se observa en las Figura 2.8 y 2.9. Este tipo de combustión brinda una mejora en el rendimiento energético del motor, además el balanceo de fuerzas que se obtiene por ser un motor rotativo permite operar el motor a altas RPM y así alcanzar mayores potencias en comparación a motores de tamaño o cilindrada similar. Esta combinación de rendimiento y potencia que, en principio pueden ser relativamente altos, hace atractivo el desarrollo de este motor.

El ciclo operativo ideal del MRCVC es considerado un ciclo Otto en el que las carreras de admisión, compresión, expansión y escape ocurren a medida que el fluido de trabajo rota con respecto al eje del cigüeñal. En la Figura 2.10 se puede ver una progresiva del ciclo del MRCVC con estas carreras representadas en AZUL para la admisión, compresión en AMARILLO, expansión en ROJO y escape o barrido en VIOLETA.

Durante el ciclo se destaca un aspecto particular de este motor, siguiendo la paleta de color negro se ve que durante el proceso de compresión y combustión, las paletas que forman la frontera aguas arriba y aguas abajo de la cámara de combustión cambian. La paleta que delimita el frente de la cámara se retrasa con respecto a la cámara con la que inició el ciclo, produciendo que este dure más de una revolución

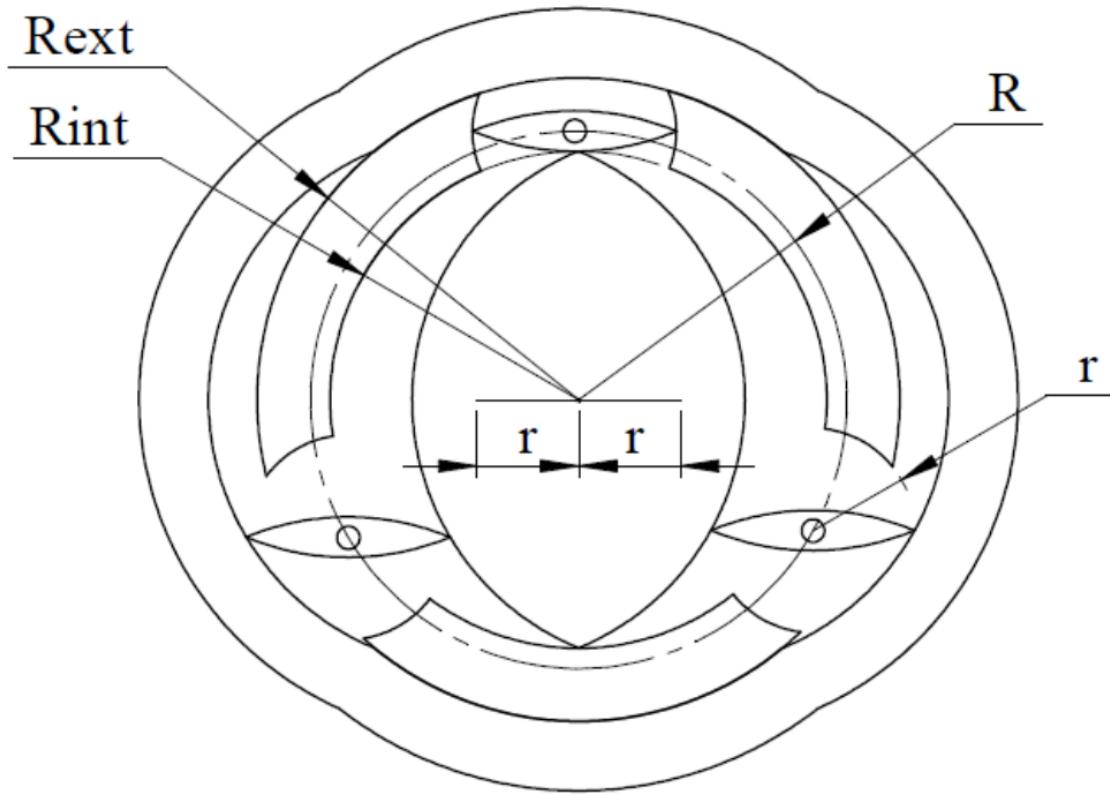


Figura 2.7. Parámetros geométricos del MRCVC ([Álvarez\\_Roldán, 2020](#))

resultando en un  $600^\circ$  de giro del cigüeñal para el caso de 3 paletas considerado en este trabajo.

Para un motor con las características geométricas indicadas en la Tabla 2.1, el volumen mínimo alcanzado permanece constante por un período de  $\sim 44,65^\circ$ , como se puede ver en la Figura 2.8 en donde se representa la variación del volumen con respecto al ciclo. En este gráfico se indica el ángulo de inicio de la combustión, el cual *es una estimación* basada en datos de otros motores como  $\theta_0 \simeq 267^\circ$ .

Parámetro	n	R	r	$h_c$	$h_p$	rc	V0	$R_i$	$R_e$
Valor	3	116.1	44.1	44.1	29.4	9	500	107.4	139.0
Unidades	—	mm	mm	mm	mm	—	$cm^3$	mm	mm

Tabla 2.1. Geometría del MRCVC

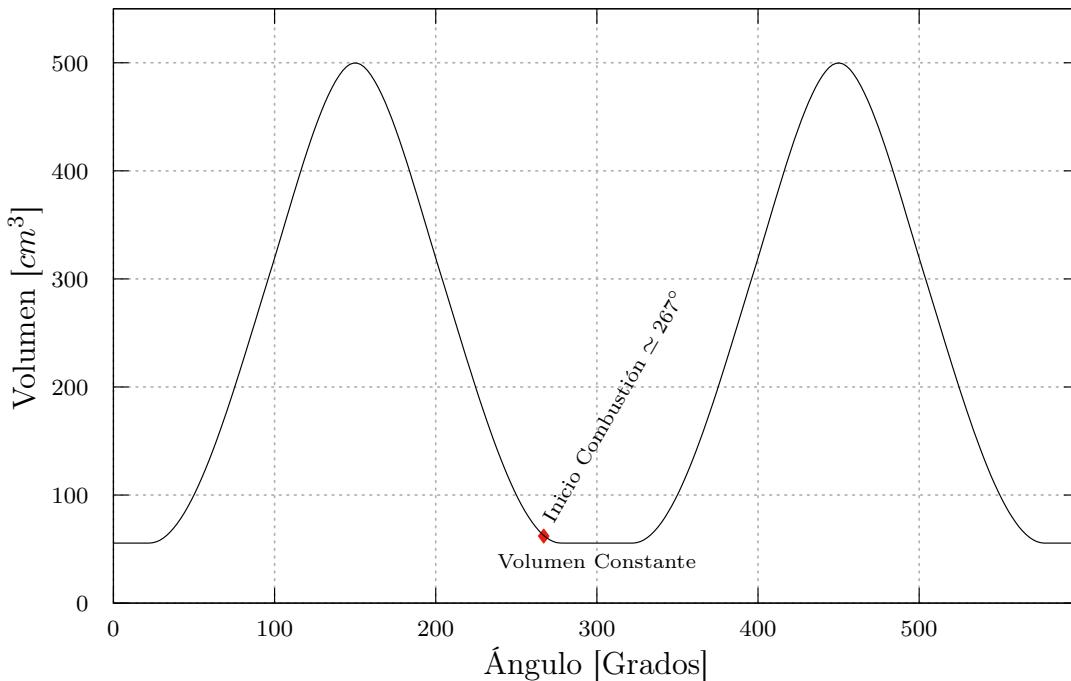


Figura 2.8. Variación del volúmen del MRCVC

### 2.2.1 Sistemas de Intercambio de Gases

En un motor típico de combustión interna el sistema de intercambio de gases se compone de una toma de aire, filtro, cuerpo de mariposa, puerto y conducto de admisión, puerto y conducto de escape, catalizador y silenciador hasta finalmente descargar en la atmósfera.

Para simplificar el sistema analizado no se tuvieron en cuenta elementos como: mariposa, carburador, filtros de aire, convertidores catalíticos y demás; se utilizó un sistema simplificado en el que solamente se tiene conducto de admisión y escape junto con puertos de admisión y escape. El eje de los conductos coincide con el eje del puerto, estos últimos hacen una transición desde el diámetro del conducto hasta la altura de la ranura del puerto en la cámara de combustión, en la Figura 2.11 se esquematiza la geometría mencionada.

En trabajos anteriores (López, Cañón y Nigro, 2013) se demostró que se tiene una mejor *performance* del motor si se ubican los puertos en el cuerpo central, esto comparado al rendimiento obtenido con los puertos ubicados en las tapas del estator. En dicho trabajo se realizó una optimización de la geometría mediante un

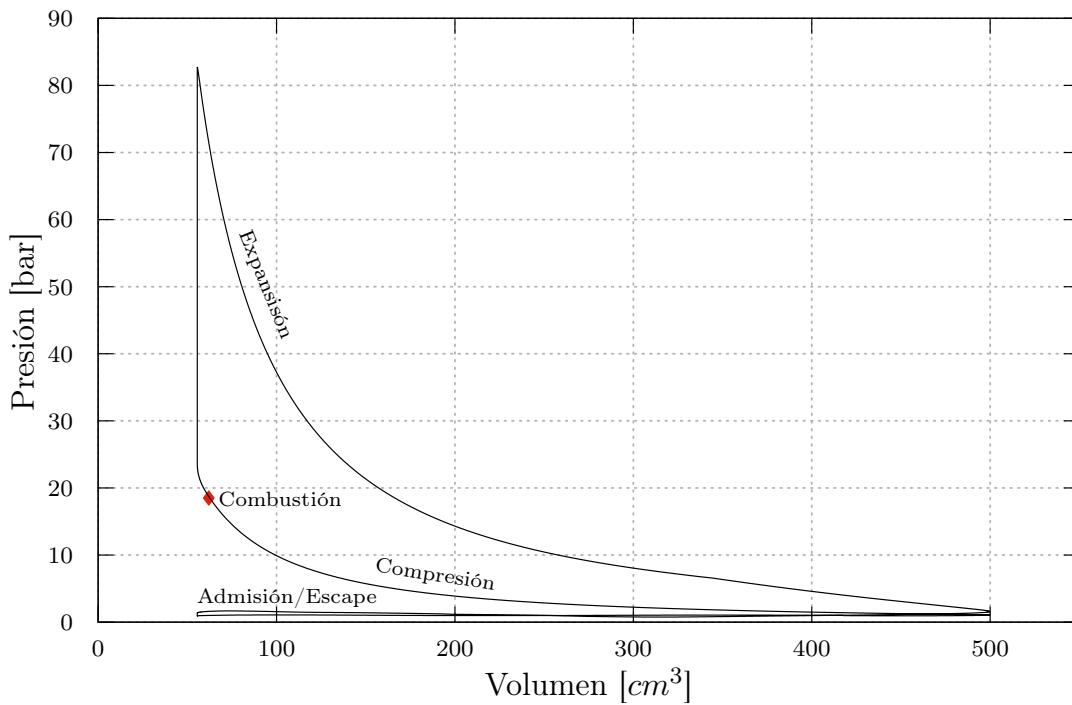


Figura 2.9. Ciclo operativo del MRCVC

barrido paramétrico de las variables que determinan la forma, posición y reglaje de los puertos, ya que es la ubicación angular de los puertos la que determina la duración de los procesos de admisión y escape. Los puertos están fijos en la periferia del estator y su posición se define con los ángulos *IIA*, *IFA* para la admisión y *EIA*, *EFA* para el escape, ver Figura 2.12.

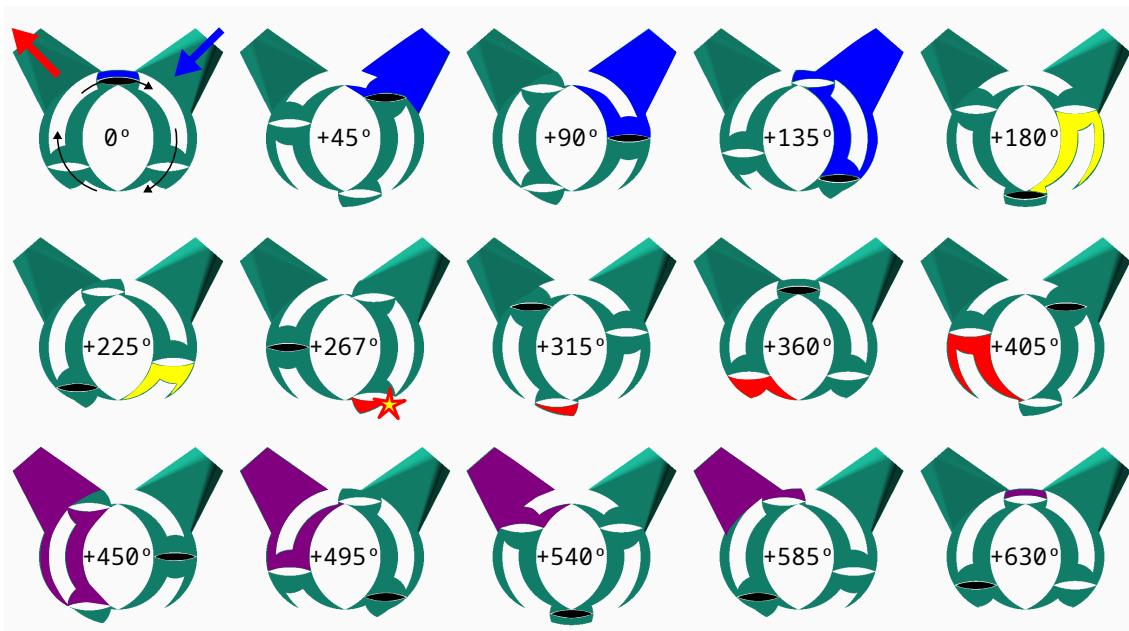


Figura 2.10. Ciclo operativo del MRCVC

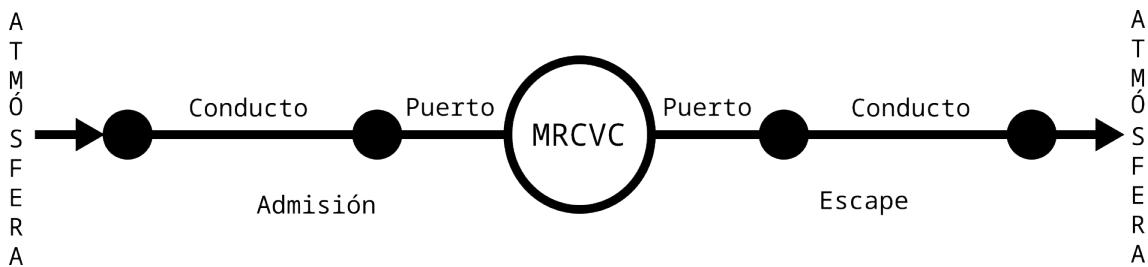


Figura 2.11. Esquema del sistema de intercambio de gases

### 2.3 Flujometrías y CFD

Se realizaron una serie de flujometrías para obtener valores de  $C_D$  en función de la diferencia de presión a través del puerto y la apertura del mismo<sup>4</sup>, con el fin de obtener un mapa del coeficiente de descarga en función de la presión y apertura del puerto ( $C_D = f(\Delta P, l_v)$ ). ICESym requiere de información del  $C_D$  para calcular el área efectiva de pasaje de flujo de las válvulas (o puertos en el caso del MRCVC). Introduciendo el mapa de  $C_D$  se tiene un mejor modelado del funcionamiento del sistema de intercambio de gases porque se conoce la pérdida de carga localizada para un rango de operación del motor.

<sup>4</sup>ICESym utiliza alzada, por lo que se traduce área de pasaje de puerto en alzada de válvula equivalente.

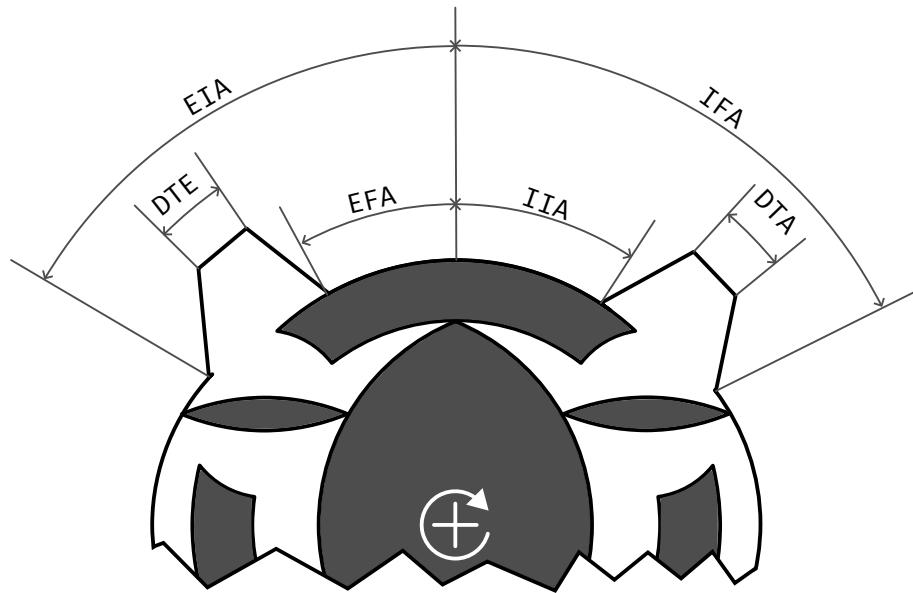


Figura 2.12. Puerto de admisión y escape

Para las flujometrías se utilizó el software OpenFOAM seleccionando el algoritmo PIMPLE, con sus implementaciones “pimpleFoam” y “rhoPimpleFoam” para los casos en los que se considera un fluido de trabajo incompresible y compresible respectivamente. La configuración del software se detalla en la Sección 3.4.

### 2.3.1 Modelos de Turbulencia

El flujo a través del puerto es de carácter transitorio, turbulento; para modelar este tipo de flujo se utilizó el modelo de turbulencia de dos ecuaciones  $\kappa - \epsilon$  ([Wilcox, 2006](#)), que consta de una ecuación para la *energía cinética turbulenta*  $\kappa$  y otra para la *tasa de disipación de la energía cinética turbulenta*  $\epsilon$ . El modelo está basado en el modelo estándar  $\kappa - \epsilon$  ([Launder, 1974](#)) y es uno de los más populares con *performance* conocida. Las ecuaciones del modelo son:

$$\frac{D}{Dt}(\rho\kappa) = \nabla \cdot (\rho D_\kappa \nabla \kappa) + P_\kappa - \rho\epsilon \quad (2.26)$$

donde

- $\kappa$  es la energía cinética turbulenta.

- $D_\kappa$  es la difusividad efectiva para  $\kappa$ .

- $P_\kappa$  es la tasa de producción de energía cinética turbulenta.
- $\epsilon$  es la tasa de disipación de energía cinética turbulenta.

$$\frac{D}{Dt}(\rho\epsilon) = \nabla \cdot (\rho D_\epsilon \nabla \epsilon) + \frac{C_1 \epsilon}{\kappa} \left( P_\kappa + C_3 \frac{2}{3} \kappa \nabla \cdot u \right) - C_2 \rho \frac{\epsilon^2}{\kappa} \quad (2.27)$$

donde

- $D_\epsilon$  es la difusividad efectiva de  $\epsilon$ .
- $C_1$  es un coeficiente del modelo.
- $C_2$  es un coeficiente del modelo.

La ecuación para la viscosidad turbulenta  $\nu_t$  es

$$\nu_t = C_\mu \frac{\kappa^2}{\epsilon} \quad (2.28)$$

donde

- $C_\mu$  es un coeficiente del modelo.

Los coeficientes por defecto del modelo son:

$$C_{\epsilon 1} = 1,44 \quad C_{\epsilon 2} = 1,92 \quad C_\mu = 0,09 \quad \sigma_k = 1 \quad \sigma_\epsilon = 1,3 \quad (2.29)$$

El valor inicial para  $\kappa$  se puede estimar con:

$$\kappa = \frac{3}{2} (|u_{ref}| \cdot I)^2 \quad (2.30)$$

donde

- $I$  es la intensidad de turbulencia en %.
- $u_{ref}$  es una velocidad de referencia en  $ms^{-1}$ .

El valor inicial para  $\epsilon$  se puede estimar con:

$$\epsilon = \frac{C_\mu^{3/4} \cdot \kappa^{3/2}}{l_m} \quad (2.31)$$

donde

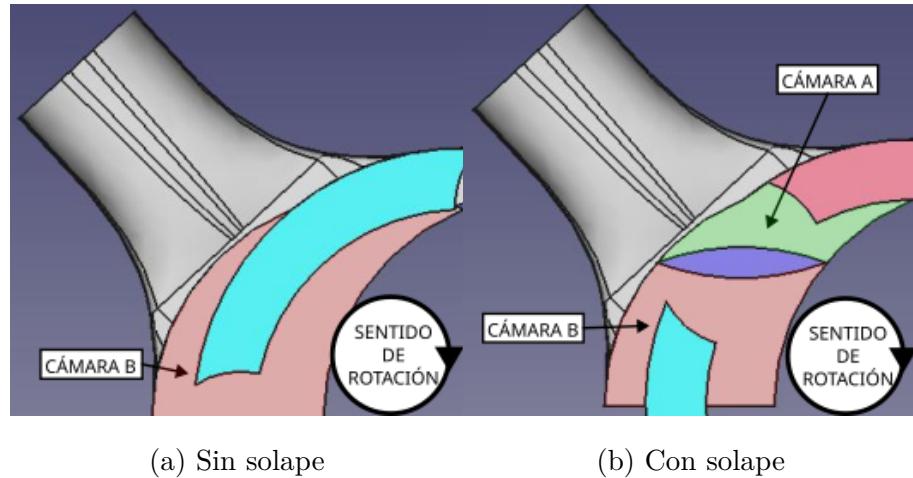


Figura 2.13. Solape de cámaras

- $l_m$  es una longitud de referencia, para flujos internos se estima con el diámetro hidráulico de la cañería, usando por ejemplo  $0,07 \cdot D_m$ .

Las ecuaciones anteriores de  $\kappa$  y  $\epsilon$  son estimaciones para dar un valor inicial al problema. La longitud de mezcla  $l_m$  determina el tamaño que pueden tener los torbellinos turbulentos, su valor inicial se approximó como la altura de cámara  $l_m = h_c$ . Esta estimación de  $l_m$  a priori parece algo elevado, es un valor que se utilizó para inicializar la simulación.

### 2.3.2 Condiciones Iniciales

Las condiciones iniciales se determinan para cada diferentes puntos operativos de interés del motor a partir de los datos obtenidos del simulador ICESym. Se tienen dos casos distintivos al momento de modelar el flujo a través de los puertos: flujo compresible e incompresible. Para este último se considera que los efectos de la compresibilidad del gas se pueden despreciar cuando el número de Mach es menor a  $0,3 - 0,4$ . Además, se deben separar los casos a modelar entre aquellos en los que hay solape de cámaras y los que no (ver Figura 2.13). En estos casos se define también un valor medio para inicializar el interior del dominio que representa el gas dentro de la cámara de combustión.

Independientemente del tipo de flujo que se esté simulando, de ICESym se toman los valores de presión, temperatura, densidad y velocidad para calcular los valores

Símbolo	Descripción
$\rho_{c,i}$	es la densidad del gas en la cámara $i$
$P_{c,i}$	es la presión del gas en la cámara $i$
$T_{c,i}$	es la temperatura del gas en la cámara $i$
$\rho_{p,i}$	es la densidad del puerto $i$
$v_{p,i}$	es la velocidad del gas en el puerto $i$
$P_{p,i}$	es la presión del gas en el puerto $i$

Tabla 2.2. Valores iniciales

iniciales.

Debido a la cantidad de flujometrías a realizar, se utilizó un *script* para leer los datos de salida de ICESym y calcular los valores requeridos en función del tipo de flujo a simular. Este *script* toma el estado del gas del simulador tanto en la cámara de combustión como del puerto que se esté analizando, para la posición de alzada y RPM requeridas. De la simulación con ICESym se leen los valores listados en la Tabla 2.2 a partir de los cuales se pueden calcular las propiedades termodinámicas de la mezcla de gases frescos o quemados, dependiendo si se está evaluando un puerto de admisión o escape.

Para simplificar el análisis no se tuvo en cuenta la fracción de gases residuales, el gas “flujado” es siempre aire limpio en el caso de los puertos de admisión o el gas quemado de una mezcla estequiométrica de aire-combustible en caso de los puertos de escape, siendo isoctano  $C_8H_{18}$  el combustible seleccionado. Las ecuaciones utilizadas para modelar las propiedades termodinámicas de las mezclas aire-combustible fueron descritas brevemente en la sección 2.1.9. Los valores calculados son los indicados en la Tabla 2.3.

### 2.3.3 Malla

La malla se construyó a partir del modelo de CAD generado con los resultados obtenidos de las simulaciones del motor. La implementación de las diferentes herramientas requeridas para generar una malla apta para realizar las flujometrías se

Símbolo	Descripción	Ecuación
$M_M$	masa molar	<a href="#">2.23</a>
$C_p$	calor específico a presión constante	-
$\gamma$	relación $C_p/C_v$ del gas	-
$\mu$	viscosidad dinámica	<a href="#">2.24</a>
$\nu$	viscosidad cinemática	-
$P_R$	número de Prandtl	<a href="#">2.25</a>
$k_{est}$	energía cinética turbulenta	<a href="#">2.30</a>
$\epsilon_{est}$	dissipación de la energía cinética turbulenta	<a href="#">2.31</a>

Tabla 2.3. Valores calculados

describe en el apartado [3.4.1.2](#).

El grado de refinamiento de la malla utilizada para modelar el dominio de la flujometría tiene un impacto directo en la calidad de los resultados ya que esta relacionado con el error de discretización. Por otro lado, mallas con un alto nivel de refinamiento son, en términos de tiempo más costosas de realizar y dado la cantidad de flujometrías que requiere el trabajo se optó por determinar un nivel de refinamiento que devuleva un error relativo entre iteraciones no mayor al 5%.

Para los puertos de admisión se seleccionó la geometría representada en la Figura [2.14](#), en esta posición hay dos cámaras de combustión activas una con el ciclo en  $0^\circ$  y otra a  $120^\circ$ . Las condiciones iniciales se determinan a partir de datos del simulador con el motor girando a 2000 RPM.

Para los puertos de escape se seleccionó la geometría representada en la Figura [2.15](#), esta posición corresponde a un período de solape de los puertos con dos cámaras activas ubicadas en  $420^\circ$  y  $540^\circ$ . Las condiciones inciaiales se determinan de los datos de ICESym con el motor girando a 4000 RPM.

Ambos puertos se simularon con tamaños de malla iniciales de 20, 10, 5 y 2,5 mm, evaluando la variación del caudal con la cantidad de celdas de la malla, ver Figura [2.14](#) para el puerto de admisión y Figuras [2.15](#) para el puerto de escape. En las Tablas [2.4](#) y [2.5](#) se presentan los resultados de los refinamientos junto con el error

Tamaño de celda	$N^\circ$ Celdas	$Q_{0^\circ} [dm^3/seg]$	$\varepsilon_{r,0^\circ}$	$Q_{120^\circ} [m^3/seg]$	$\varepsilon_{r,120^\circ}$
20mm	20680	16,335	-	-22,216	-
10mm	53948	15,855	3,03%	-22,649	1,91%
5mm	172853	15,58	1,76%	-23,323	2,89%
2,5mm	389980	15,395	1,20%	-23,401	0,34%

Tabla 2.4. Figura 2.16 tabulada

Tamaño de celda	$N^\circ$ Celdas	$\dot{m}_{420^\circ} [g/seg]$	$\varepsilon_{r,420^\circ}$	$\dot{m}_{540^\circ} [g/seg]$	$\varepsilon_{r,540^\circ}$
20mm	31933	-78,325	-	-70,43	-
10mm	83817	-82,048	4,54%	-75,075	6,19%
5mm	234487	-84,44	2,83%	-78,626	4,52%
2,5mm	676850	-83,897	0,65%	-76,766	2,42%

Tabla 2.5. Figura 2.17 tabulada

relativo entre refinamientos sucesivos.

No se observa gran diferencia entre los casos de 20mm a 2,5mm pese a que la cantidad de celdas es más de 18 veces mayor, esto se debe a que el software utilizado para realizar el mallado se configuró para realizar un refinamiento de todas las superficies y bordes, para captar la geometría de los puertos. En la Figura 2.16 o 2.17 se puede apreciar la diferencia de tamaño entre las celdas cercanas a las paredes del puerto y las celdas pertenecientes al interior del volumen para la malla con tamaño inicial de 20mm.

### 2.3.4 Coeficiente de Descarga $C_D$

La pérdida de carga localizada en los puertos de admisión y escape se puede representar a través del coeficiente de descarga,  $C_D$ . Este coeficiente varía con la geometría y condiciones de operación del puerto, siendo  $C_D = 1$  el caso ideal sin pérdida de carga localizada. Es un parámetro importante porque permite obtener una mejor estimación del flujo másico real en el puerto, se define como:

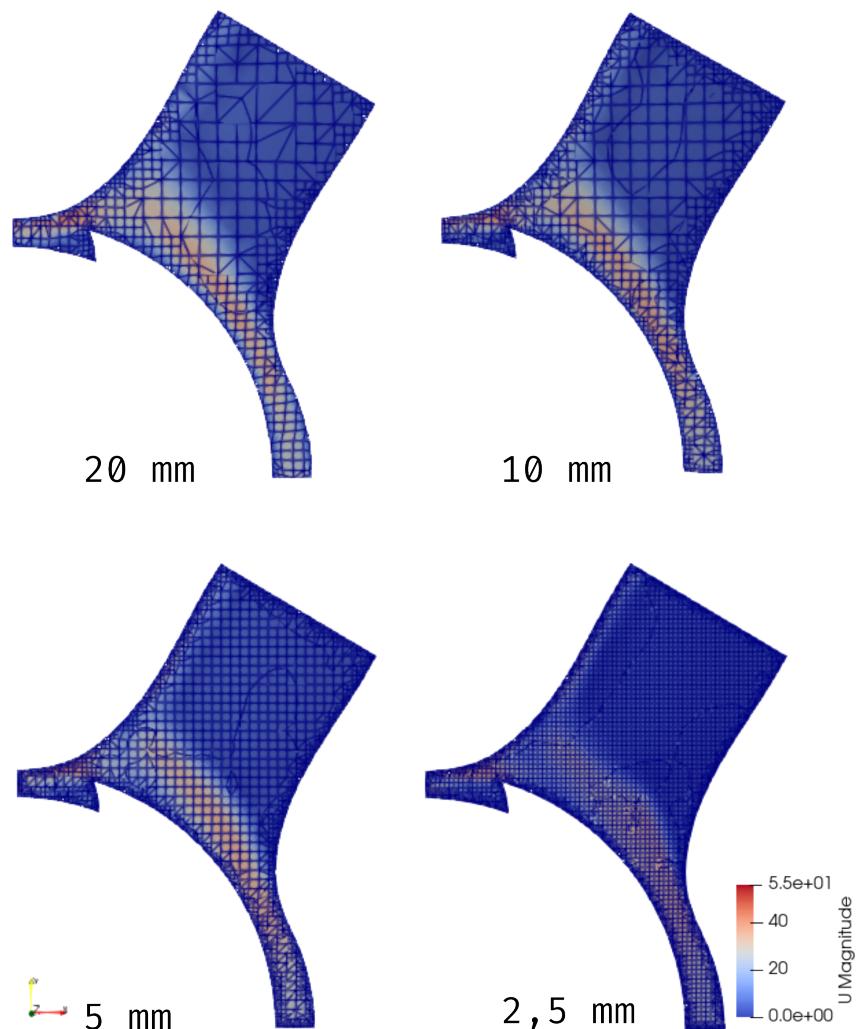


Figura 2.14. Refinamiento de malla para puerto de admisión

$$C_D = \frac{\text{flujo másico real}}{\text{flujo másico ideal}} \quad (2.32)$$

El  $C_D$  de un puerto se puede obtener experimentalmente en un banco de prueba mediante un ensayo que consiste en medir el caudal que circula por un puerto con una presión de descarga fija que, en equipos comerciales varía entre 250–700 mm.c.a. Comúnmente estos ensayos se realizan en un banco que incluye solamente la tapa de cilindros y una camisa que simula el cilindro de la cámara de combustión, dejando de lado otros elementos del sistema como pistón, los conductos de admisión y otros. En la imagen 2.18 se muestra un banco de pruebas comercial.

Durante el ensayo se mide el caudal de aire atmosférico para diferentes grados de apertura de la válvula y así se obtienen datos de (alzada, flujo) con los cuales

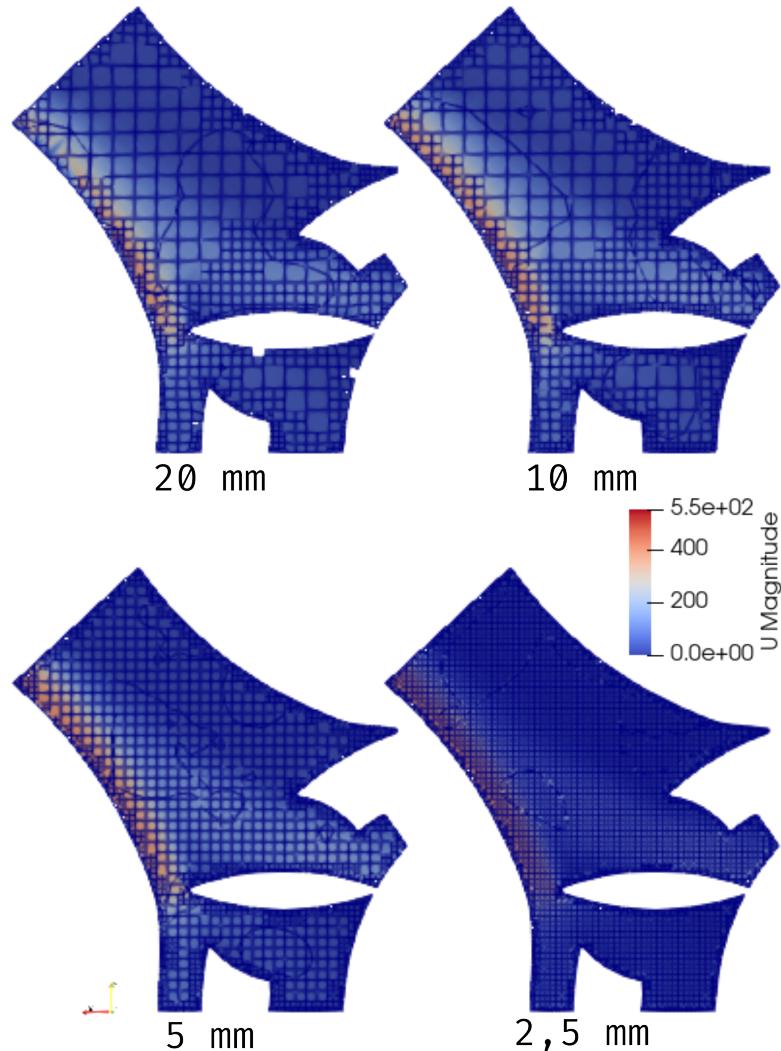


Figura 2.15. Refinamiento de malla para puerto de escape

comparar entre diferentes geometrías del puertos de admisión o escape. En la Figura 2.19 se muestra el resultado del ensayo de un flujómetro en el que se compara la capacidad de flujo de dos tapas de cilindro diferentes de un BMW S14<sup>5</sup>.

Otra forma de aproximar un coeficiente de descarga es por medio de flujometrías computacionales, el uso de CFD permite modelar el puerto en condiciones operativas, incluyendo la interacción con elementos como por ejemplo el pistón, o en el caso del MRCVC, estator y conjunto rotante. Además, se puede modelar las propiedades del fluido de trabajo para una viscosidad, presión y temperatura representativas de las condiciones operativas del motor que se está modelando. En este trabajo se

<sup>5</sup>[http://e30sport.net/tech\\_articles/engine-tech/flow-1/chart-1.htm](http://e30sport.net/tech_articles/engine-tech/flow-1/chart-1.htm)

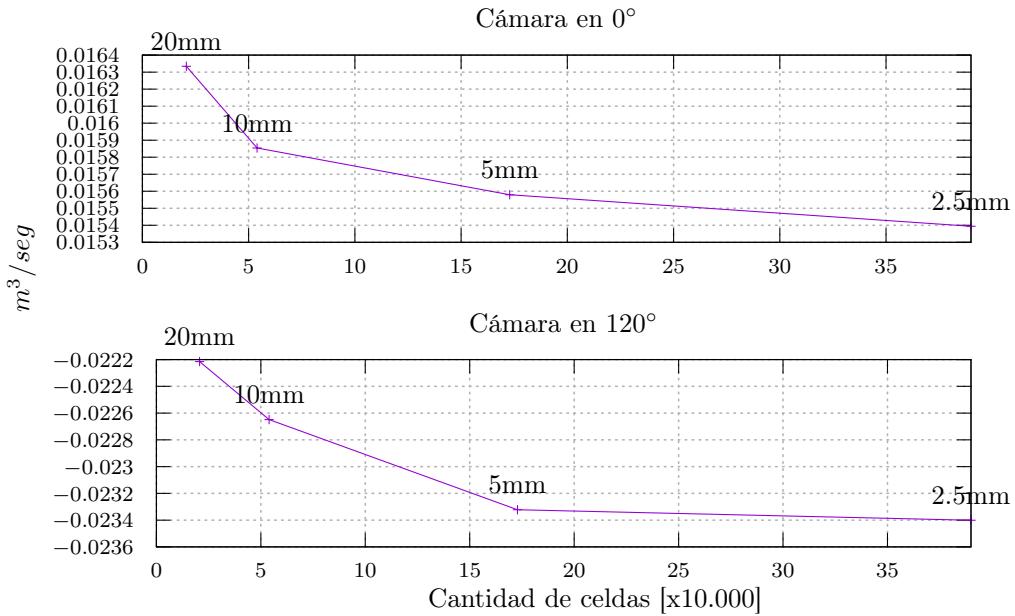


Figura 2.16. Convergencia de malla de puerto de admisión

optó por esta metodología, a partir de las flujométrías se obtuvo un valor de caudal másico el cual es utilizado para calcular un coeficiente de descarga.

A partir de  $\dot{m}$ , el valor de  $C_D$  se calcula con de las ecuaciones de flujo compresible a través de una restricción, habiendo dos casos distintivos: flujo bloqueado y no bloqueado.

Para el caso en que el flujo no esté bloqueado la ecuación de  $\dot{m}$  es la (2.33) y en caso de que se cumpla la desigualdad (2.34) el flujo está bloqueado y se utiliza la ecuación (2.35):

$$\dot{m} = \frac{C_D A_R p_0}{\sqrt{RT_0}} \left( \frac{p_T}{p_0} \right)^{1/\gamma} \left( \frac{2\gamma}{\gamma-1} \left[ 1 - \left( \frac{p_T}{p_0} \right)^{\gamma-1/\gamma} \right] \right)^{1/2} \quad (2.33)$$

$$\frac{p_T}{p_0} \leq \left[ \frac{2}{\gamma+1} \right]^{\gamma/(\gamma-1)} \quad (2.34)$$

$$\dot{m} = \frac{C_D A_R p_0}{(RT_0)^{1/2}} \gamma^{1/2} \left( \frac{2\gamma}{\gamma+1} \right)^{(\gamma+1)/(2(\gamma-1))} \quad (2.35)$$

donde

- $p_0$ , es la presión de estancamiento antes de la restricción.

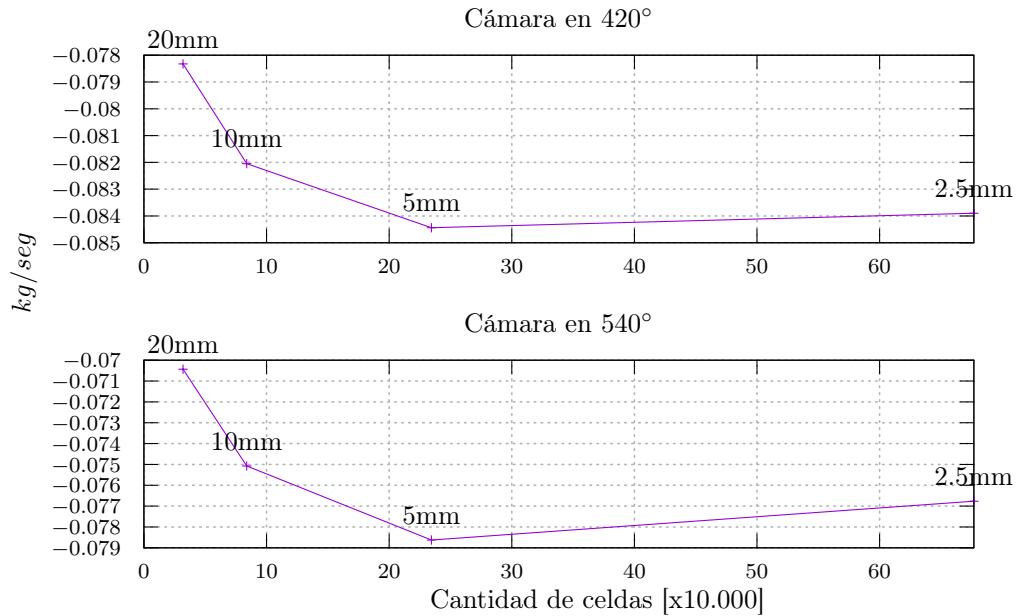


Figura 2.17. Convergencia de malla de puerto de escape

- $T_0$ , es la temperatura de estancamiento antes de la restricción.
- $p_T$ , es la presión estática justo después de la restricción.
- $A_R$ , es el área de pasaje de flujo o de referencia.
- $\dot{m}$ , es el caudal másico.
- $\gamma$ , es el cociente de capacidades térmicas del gas.

El flujo está bloqueado si la velocidad en la garganta de la restricción alcanza la velocidad sónica, dada esta condición  $\dot{m}$  alcanza un límite y reducir la presión aguas abajo de la restricción no produce un aumento del caudal. Las presiones y temperaturas involucradas en el cálculo de  $\dot{m}$  se pueden medir u obtener de una simulación computacional del ciclo del motor.

Un parámetro importante en las ecuaciones utilizadas para el cálculo del coeficiente de descarga  $C_D$  es el área de referencia  $A_R$  que define el área utilizada para calcular el caudal másico que circula por el puerto.

La elección del área de referencia utilizada para el cálculo es arbitraria, sin embargo en un motor con válvulas se suele utilizar el área de cortina (ver Figura 2.20) la cual es el producto de la circunferencia y la alzada de válvula.

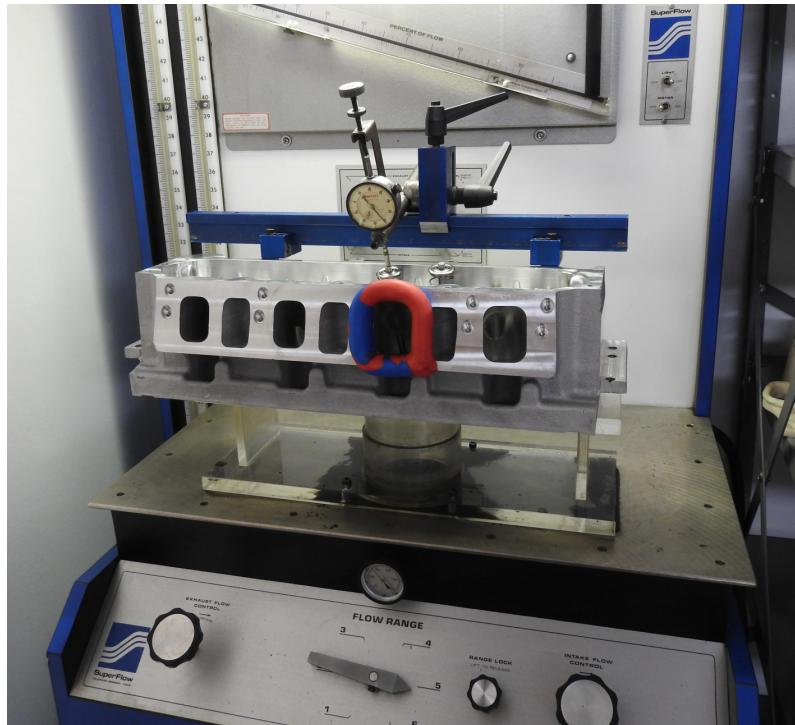


Figura 2.18. Banco de flujometrías Super-Flow SF-750

$$A_R = A_C = \pi D_v l_v \quad (2.36)$$

El área de referencia utilizada en ICESym es el área frontal del puerto expuesta a la cámara que se esté analizando, calculada como:

$$A_{R,i} = h_p \cdot l_{v,i} \quad (2.37)$$

El área de cortina se ilustra en la Figura 2.20 y el área utilizada en ICESym para el MRCVC en la Figura 2.21. En esta última figura se observan dos zonas coloreadas, que hacen referencia al área de dos cámaras durante el solape que ocurre por la geometría del motor.

Los valores de densidad, velocidad, presión y temperatura se obtienen de los datos de salida de ICESym para un puerto, ángulo y velocidad dada. Para la temperatura se utiliza la temperatura de la cámara,  $T_0 = T_C$ , la presión antes y después del puerto se selecciona de acuerdo al sentido de flujo, en caso de ser hacia la cámara de combustión la presión en el puerto se utiliza como inicial  $P_0$  y la presión en la cámara es la aproximación a la presión en la restricción  $P_T$ .

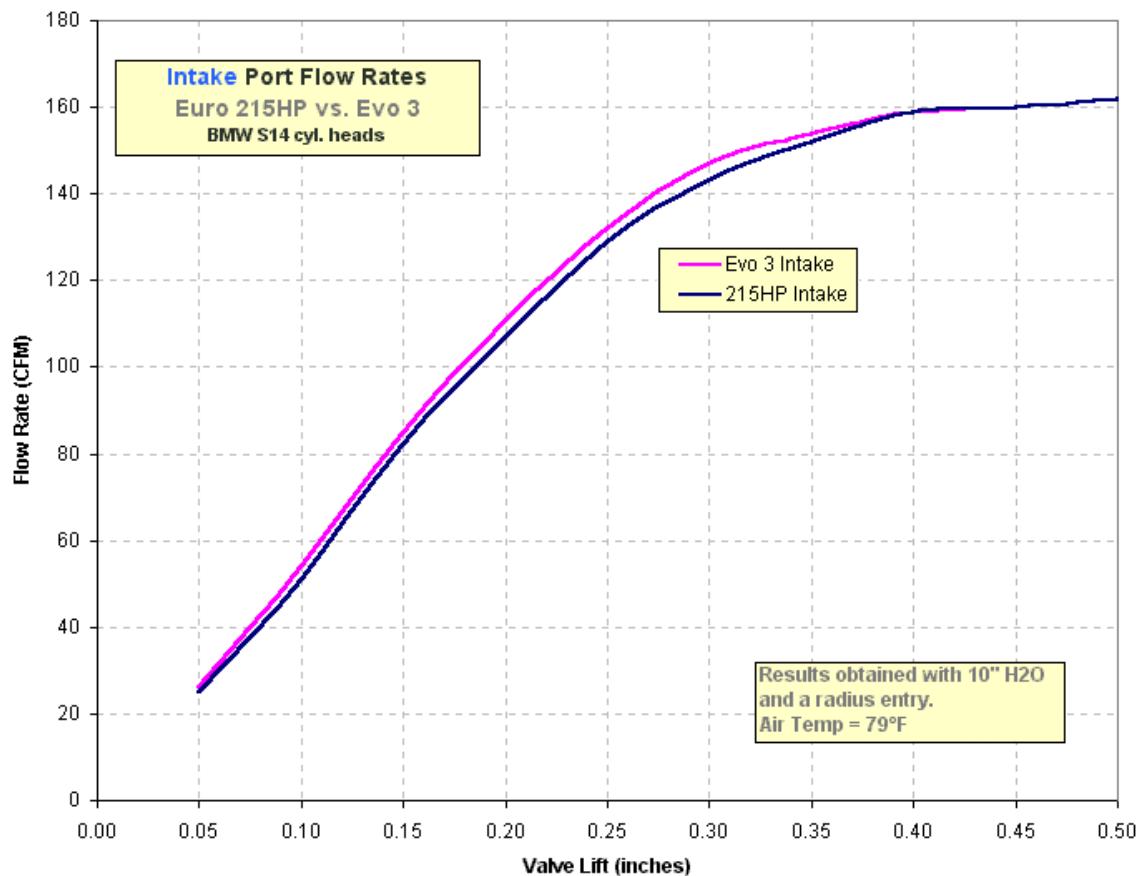


Figura 2.19. Comparación entre flujometrías de dos tapas de cilindro de un BMW S14

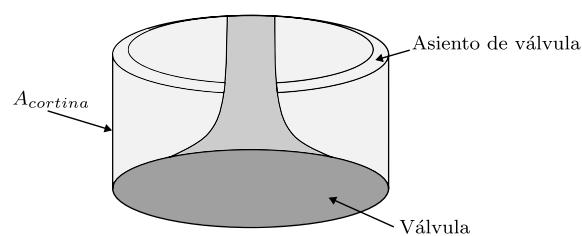


Figura 2.20. Área de cortina

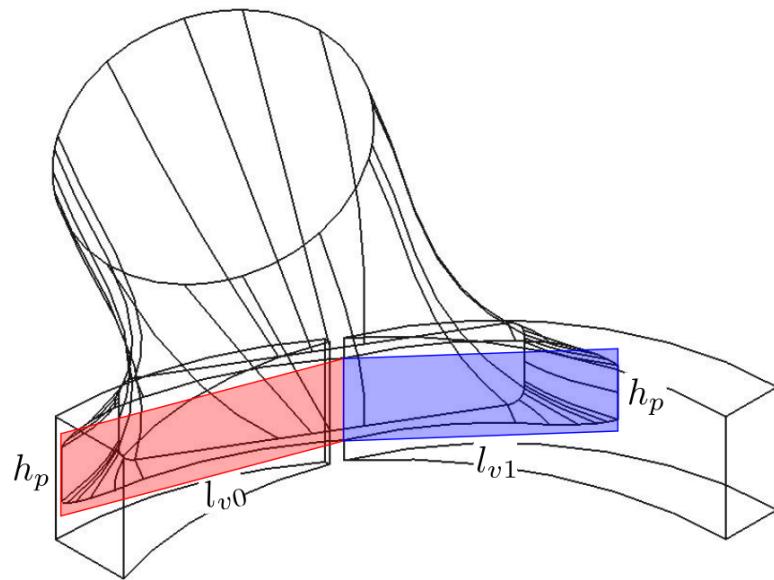


Figura 2.21. Área de referencia MRCVC

El valor de  $\gamma$  se obtiene de las propiedades de la mezcla con las rutinas computacionales descritas en el apartado 2.1.9.

### 2.3.5 Esquemas de Discretización

Se utilizan para resolver ecuaciones de variables continuas con funciones discretas en tiempo y espacio. Se deben seleccionar esquemas para resolver:

- Primera derivada temporal
- Interpolación
- Gradiente
- Divergencia
- Gradientes normales a superficies
- Laplacianos

**Derivadas temporales,  $\delta/\delta t$**  Estas derivadas se discretizan con el método de Euler([Richard L. Burden, 2012](#)), que aproxima la integración de un paso  $n$  a  $n + 1$

con  $y_{n+1} - y_n \simeq h f_n$  donde  $h = t_{n+1} - t_n$  es el paso temporal y  $f_n = f(t_n, y_n)$ . Para el esquema de Euler hacia atrás la aproximación es  $y_{n+1} - y_n \simeq h f_{n+1}$ . A este esquema se le agrega un coeficiente  $\gamma \in [0, 1]$  de modo que:

$$y_{n+1} - y_n \simeq \gamma h f_{n+q} + (1 - \gamma) h f_n \quad (2.38)$$

Con  $\gamma = 1/2$  el esquema es equivalente a Crank-Nicolson estándar, se puede convertir al esquema de Euler hacia adelante con  $\gamma = 0$ .

**Gradientes** Se discretiza utilizando integración Gaussiana con interpolación lineal entre valores de celdas. El método define al gradiente medio en un elemento de volumen finito con centroide  $\mathbf{C}$  y volumen  $V_c$  en términos de los flujos a través de sus caras, como lo indica la ecuación (2.39). Para esto se requiere conocer los valores de la variable  $\phi_f$  en las caras vecinas e información del área de la celda y su normal ( $\vec{S}_f$ ).

$$\nabla \phi_P = \frac{1}{V_c} \sum_f \vec{S}_f \phi_f \quad (2.39)$$

El método de volúmenes finitos utiliza valores en las caras de las celdas, por lo que se debe aproximar el valor de la variable en una cara dada para obtener el valor del gradiente en dicha celda. Los valores de  $\phi_f$  se obtienen de una interpolación lineal entre valores conocidos de celdas adyacentes. Un método de interpolación entre celdas puede ser:

$$\alpha = \frac{|\vec{r}_N - \vec{r}_f|}{|\vec{r}_N - \vec{r}_P|} \quad (2.40)$$

$$\phi_f = \alpha \phi_P + (1 - \alpha) \phi_N \quad (2.41)$$

$$(2.42)$$

Donde  $\alpha$  es un factor de ponderación geométrico entre las celdas  $\mathbf{P}$  y  $\mathbf{N}$  y  $\vec{r}$  es un vector de posición.

La interpolación se puede limitar para que los valores obtenidos se encuentren entre el mínimo y máximo de las celdas vecinas, este método se denomina “limitado”.

**Gradiente normal a una superficie** Este gradiente es evaluado en la cara de la celda. Es la componente (normal a la cara) del gradiente entre los valores de los centroides de 2 celdas conectadas por la cara evaluada. En general las mallas utilizadas para modelar geometrías reales no son ortogonales. Esto hace que un vector  $S_f$  normal a una superficie no necesariamente sea colineal con el vector que une el centroide de dos celdas contiguas. El gradiente en la cara en la dirección que une los centroides (C y F) de las celdas  $\vec{e}$  es

$$(\nabla\phi \cdot \vec{e}_f) = \frac{\nabla\phi}{\delta n} = \frac{\phi_F - \phi_C}{\|\vec{r}_C - \vec{r}_F\|} = \frac{\phi_F - \phi_C}{d_{CF}} \quad (2.43)$$

Donde el subíndice **f** indica que se evalúa en la cara de una celda. El vector de superficie  $S_f$  se puede escribir en términos de sus componentes normal y tangente a la cara  $f$  en la que es evaluado.

$$\vec{S}_f = \vec{E}_f + \vec{T}_f \quad (2.44)$$

De esta forma, el gradiente del flujo de la variable  $\phi$  en mallas no ortogonales se puede expresar en términos de las componentes normal y tangente a la cara de la celda ([F. Moukalled, 2016](#)). El término **E** indica el flujo de  $\phi$  normal a la cara y **T** el flujo tangente.

$$(\nabla\phi)_f \cdot \vec{S}_f = (\nabla\phi)_f \cdot \vec{E}_f + (\nabla\phi)_f \cdot \vec{T}_f \quad (2.45)$$

$$= \vec{E}_f \frac{\phi_F - \phi_C}{d_{FC}} + (\nabla\phi)_f \cdot \vec{T}_f \quad (2.46)$$

Algunos esquemas de discretización de este tipo de gradientes son:

- No corregido
- Ortogonal
- Corregido y limitado

La corrección ortogonal rota el vector  $S_f$  hasta que sea normal a la superficie. La corrección limitada aplica la corrección ortogonal, sumando  $\cos^{-1}\theta$ , donde  $\theta$  es el ángulo entre la normal a la cara y el vector  $S_f$ .

**Divergencia** Se utiliza un esquema de integración Gaussiana con interpolación lineal para la discretización de la divergencia.

Dependiendo de los tipos de variable, se utilizan diferentes esquemas de interpolación disponibles son:

- centrada
- hacia adelante
- hacia atrás
- limitada

**Laplacianos** Los términos Laplacianos se discretizan utilizando integración Gaussiana con interpolación lineal.

### 2.3.5.1 Resumen de Esquemas Seleccionados

Los esquemas de discretización utilizados fueron, para el caso de **flujo incomprimible**:

- Tiempo: Euler hacia atrás
- Gradiente:
  - $\nabla p$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal
  - $\nabla U$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal
- Divergencia:
  - $\nabla \cdot (\phi U)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal de segundo orden, hacia adelante limitada con  $\nabla U$
  - $\nabla \cdot (\phi k)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal hacia adelante
  - $\nabla \cdot (\phi \epsilon)$ : Integración Gaussiana hacia adelante con interpolación lineal
  - $\nabla \cdot (\phi R)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal
  - $\nabla \cdot R$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal

- $\nabla \cdot \nu_{eff}$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal
- Laplaciros: Integración Gaussiana con interpolación lineal
- Interpolación: Lineal
- Gradientes normales a la superficie: sin corregir

Donde  $\phi$  es el flujo volumétrico en la cara de la celda. Para los casos de **flujo compresible**:

- Esquemas temporales: Euler
- Gradientes: Integración Gaussiana con interpolación lineal limitada por las celdas.
- Divergencia:
  - $\nabla \cdot (\phi U)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal de segundo orden, hacia adelante limitada con  $\nabla U$
  - $\nabla \cdot (\phi, e)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal limitada
  - $\nabla \cdot (\phi, h)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal hacia adelante
  - $\nabla \cdot (\phi, p)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal limitada
  - $\nabla \cdot (\phi, K)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal
  - $\nabla \cdot (\phi, p)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal limitada
  - $\nabla \cdot (\phi, k)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal
  - $\nabla \cdot (\phi, \epsilon)$ : Integración Gaussiana con interpolación lineal hacia adelante
  - $\nabla \cdot (((\rho \cdot \nu_{Eff}) dev2((\nabla U)^T)))$  Integración Gaussiana con interpolación lineal
- Laplaciros: Integración Gaussiana con interpolación lineal, limitada y corregida
- Interpolación: lineal
- Gradientes normales a la superficie: corregida

Donde  $\phi$  es el flujo másico en la cara de la celda.

### 3. HERRAMIENTAS COMPUTACIONALES

#### 3.1 Internal Combustion Engine Simulator

ICESym es un simulador de motores de combustión interna que utiliza modelos 0D para la cámara de combustión y 1D para el flujo a través del sistema de intercambio de gases. Esta combinación permite evaluar la *performance* de un motor a un costo computacional relativamente bajo; además la implementación de entrada y salida de datos facilita utilizar el simulador como una *caja negra*. Esta característica permite incluir al simulador en un *script* como una función, a la cual se le otorga un conjunto de parámetros de entrada y devuelve los resultados de la simulación en un formato que permite la lectura y evaluación de los mismos.

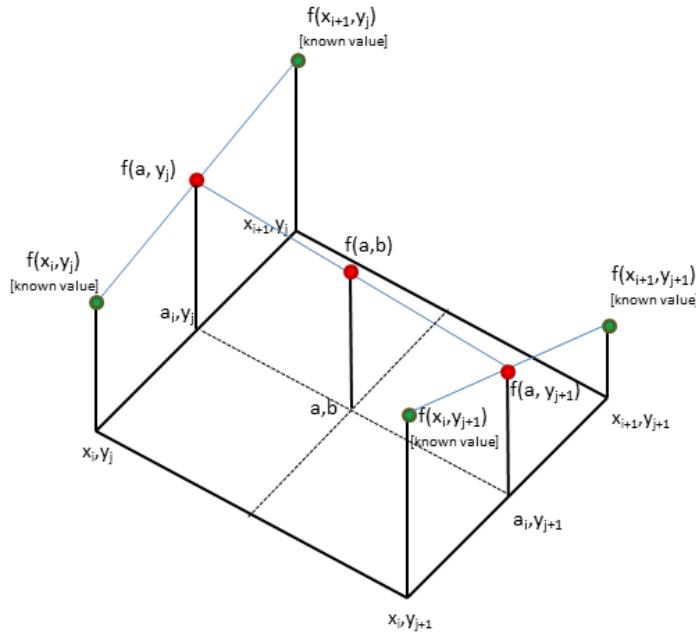
ICESym contiene en su código las rutinas necesarias para simular el ciclo operativo y la geometría del MRCVC. Se realizaron modificaciones menores para facilitar la ejecución en conjunto con el optimizador, algunas de estas modificaciones fueron:

1. Modificar el formato de los archivos de salida, con el fin de reducir el tamaño de los archivos de salida, facilitar la lectura y el procesamiento de datos.
2. Incluir una opción para elegir entre un modelo de  $C_D$  de una o dos variables.
3. Modificar el área de referencia, ver ec.??
4. Agregar un esquema de interpolación bilineal que permita trabajar con el modelo de  $C_D$  de dos variables.

#### 3.2 Modificaciones a ICESym

##### 3.2.1 Flujo a Través de los Puertos

Se introdujo una opción para poder ejecutar ICESym con un modelo del coeficiente de descarga que dependa de dos variables: diferencia de presión y *alzada* o apertura del puerto,  $C_D = f(lv; \Delta P)$ . Esto significó agregar un *switch* en el código que permita seleccionar entre un modelo de una o dos variables, con el agregado

Figura 3.1. Interpolación bilineal<sup>1</sup>

de las instrucciones de lectura de datos y armado de un arreglo bidimensional que contiene los valores del mapa de  $C_D$  en un orden dado. Con esto se construye un mapa del coeficiente de descarga de la forma  $C_D = f(lv, \Delta P)$ , que se utiliza para calcular el área efectiva del puerto.

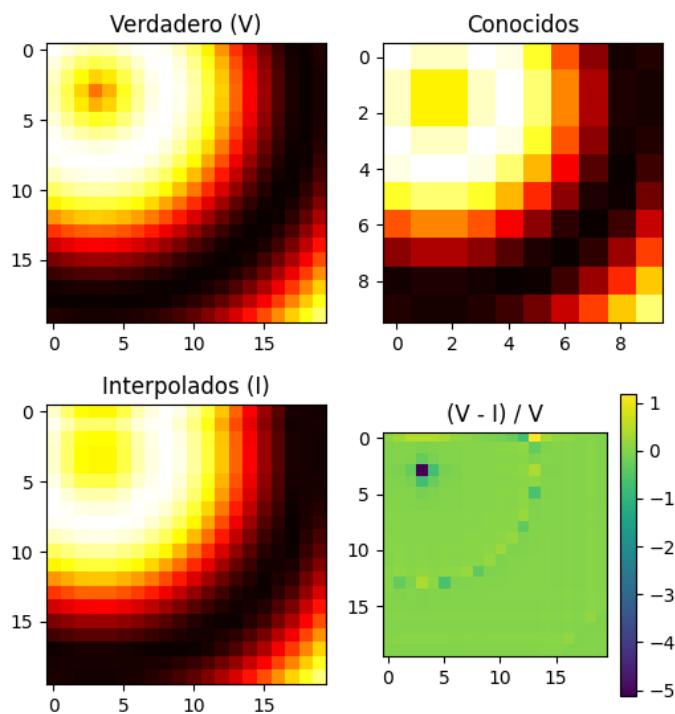
Independientemente de la cantidad de variables que formen parte del coeficiente de descarga, a ICESym se introduce un vector para el caso 1D y matriz para el caso 2D. El esquema de interpolación bilineal implementado requiere de una malla rectangular, se reutilizó el código existente para el caso 1D y se realiza una interpolación lineal entre dos valores en planos con datos conocidos, como se ve en la Figura 3.1.

Si bien hay otros métodos de interpolación para estimar el valor de  $C_D$  a partir de una nube de puntos, este método es sencillo y da resultados satisfactorios. En la Figura 3.2 se muestra a modo de ejemplo del error obtenido con este método para interpolar una función de prueba  $f = \sin(\sqrt{x^2 + y^2})$ .

La malla rectangular requerida para la interpolación bilineal del mapa de  $C_D$  se

---

<sup>1</sup><https://stackoverflow.com/questions/8808996/bilinear-interpolation-to-enlarge-bitmap-images>

Interpolación Bilineal de  $\sin(\sqrt{x^2 + y^2})$ Figura 3.2. Interpolación bilineal de  $\sin(\sqrt{(x^2 + y^2)})$

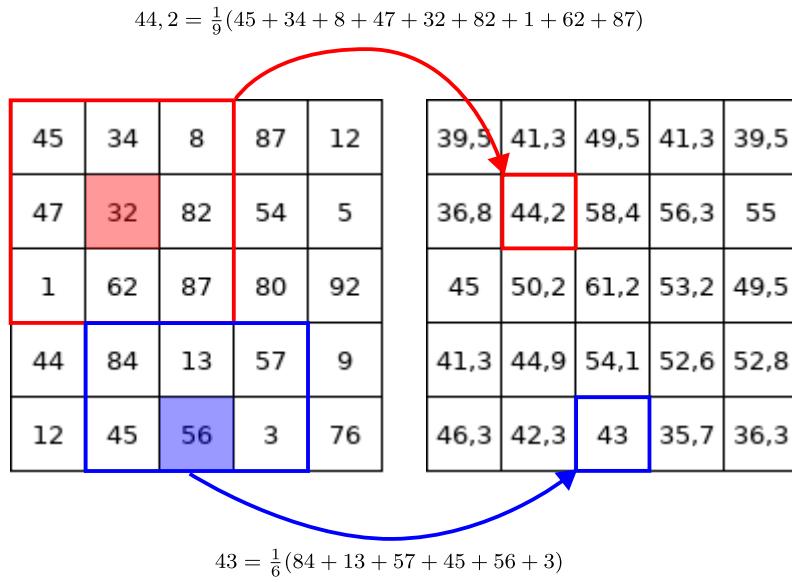


Figura 3.3. Suavizado por promedio con celdas vecinas, S=1

realizará a partir de los valores resultantes de las flujométrías con *OpenFOAM* ([The-OpenFOAM-Foundation, 2011](#)). Debido al costo computacional que requieren las flujométrías, solo una cantidad reducida de puntos se obtendrá con este método. Se tiene como punto de partida una malla no rectangular, por lo que se utiliza un método intermedio para obtener una matriz de puntos que pueda ser leída por la interpolación bilineal.

Se probaron dos métodos para realizar la interpolación, el método del punto más cercano (MC) y la interpolación por la suma de la inversa de la distancia o IDW por sus siglas en inglés (*Inverse Distance Weighting*). Estos se combinan con métodos de suavizado de promedio móvil con los  $S$  valores más cercanos, con este método cada valor original de la matriz se reemplaza por el promedio aritmético de los valores a  $S$  filas o columnas de distancia. En la Figura 3.3 se muestra este proceso para una matriz  $5 \times 5$ .

El método del punto más cercano consiste en asignar para cada par  $(x, y)$  el valor conocido más cercano, ver Algoritmo 1.

La interpolación por IDW consiste en asignar a cada punto el resultado de un promedio de los valores cercanos, ponderado por la distancia elevado a un exponente arbitrario  $p$ . Cuanto más grande el valor de  $p$ , más sensible es el método a los valores cercanos. La ecuación del promedio es la (3.1) y en el Algoritmo 2 se presenta el

---

**Algoritmo 1:** Interpolación por punto más cercano

---

**Entrada:** $V_x, V_y$ : valores de  $x, y$  en los que se conoce el valor en  $z$ . $V_z$ : valores conocidos de  $z$ . $I_x$ :  $n$  puntos de  $x$  donde se quiere interpolar $i_y$ :  $m$  puntos de  $y$  donde se quiere interpolar**Resultado:** Devuelve una matriz  $I_{[n,m]}$  con los valores interpolados, dondea cada punto  $I(x, y)$  se le asigna al valor de  $v_z$  más cercano conocido. Da como resultado superficies escalonadas.

```

1  $I = zeros_{[n,m]}$ ;
2 para  $i \leftarrow 0$  a  $n$  hacer
3   para  $j \leftarrow 0$  a  $m$  hacer
4      $d = \sqrt{(V_x - I_{xi})^2 + (V_y - I_{yj})^2}$ ;
5      $I[i, j] = v_z[\min(d)]$ ;

```

---

esquema utilizado. En la Figura 3.4 se muestra una comparación de ambos métodos, para una malla de  $C_D = f(\Delta_P, l_v)$  generada al azar.

$$f_p = \frac{\sum_{i=1}^n \frac{z_i}{d_i^p}}{\sum_{i=1}^n \frac{1}{d_i^p}} \quad (3.1)$$

### 3.2.2 Área de Referencia

El área de referencia utilizada por ICESym es el área de cortina (2.36) y se expresa en el código del programa como el área efectiva  $F_V = A_R \cdot C_D$ . Como se indicó en el apartado 2.3.4, para el MRCVC el área de referencia es el área frontal del puerto expuesta a la cámara, calculada como la altura de la ranura  $h_p$  multiplicada por la distancia entre el borde del puerto y la paleta que delimita la cámara, denominada como  $l_v$ .

Este valor se afecta por el coeficiente de descarga intermedio  $C_{D,int}$ , que puede ser un valor fijo o el resultado de interpolar de un mapa de  $C_D$  para un valor de cuerda y  $\Delta_P$  dado, como se indica en la ecuación (3.2).

---

**Algoritmo 2:** Interpolación IDW

---

**Entrada:**

$V_x, V_y$ : valores de  $x, y$  en los que se conoce el valor en  $z$ .

$V_z$ : valores conocidos de  $z$ .

$I_x$ :  $n$  puntos de  $x$  donde se quiere interpolar

$i_y$ :  $m$  puntos de  $y$  donde se quiere interpolar

$p$ : potencia a la que se eleva cada peso

**Resultado:** Interpolación ponderada por inverso de la distancia.

Dependiendo del valor de  $p$ , se obtienen valores más o menos suavizados.

```

1  $I = zeros_{[n,m]}$ ;
2 para  $i \leftarrow 0$  a  $n$  hacer
3   para  $j \leftarrow 0$  a  $m$  hacer
4      $d = [(V_x - I_{xi})^2 + (V_y - I_{yj})^2]^{\frac{p}{2}}$ ;
5     si  $\exists i : d[i] = 0$  entonces
6        $I[i, j] = V_z[i]$ ;
7     en otro caso
8      $I[i, j] = \frac{\sum V_{zi}/d_i}{\sum \frac{1}{d}}$ ;

```

---

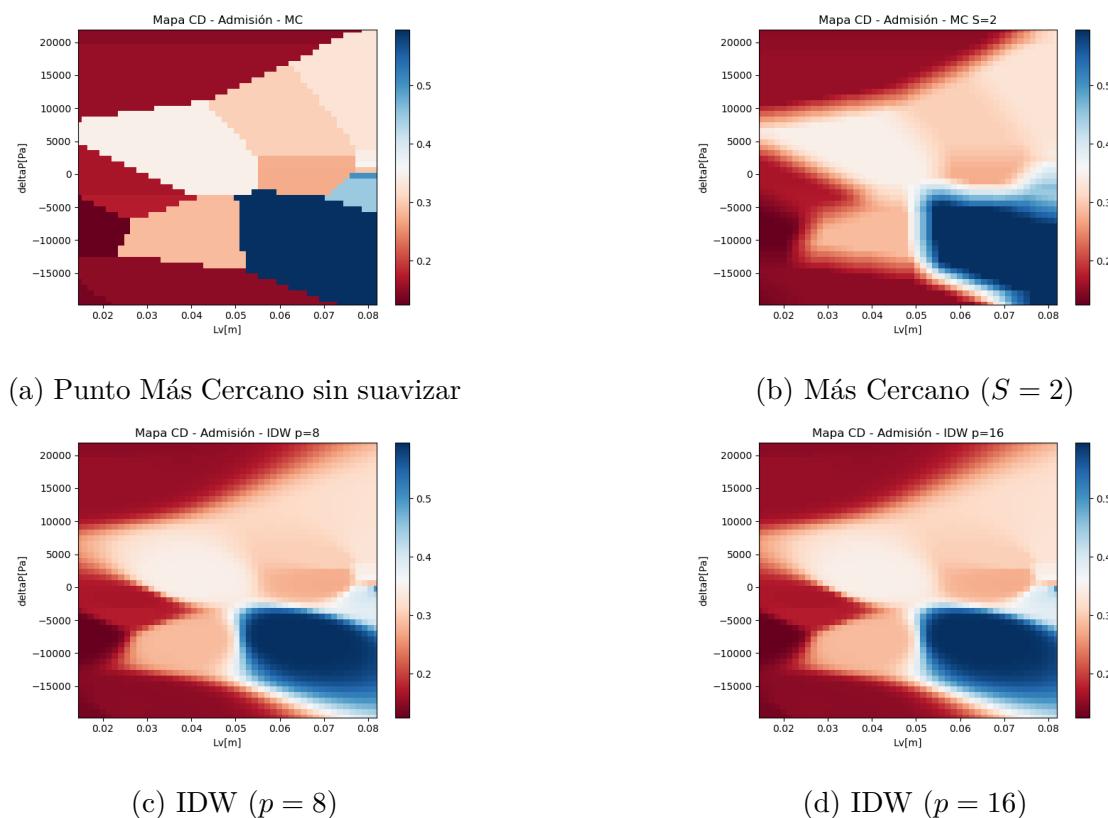


Figura 3.4. Comparación de interpolaciones

$$F_v = C_{D,int} \cdot h_p \cdot l_v = 0,0294 \cdot C_{D,int} \cdot l_v \quad (3.2)$$

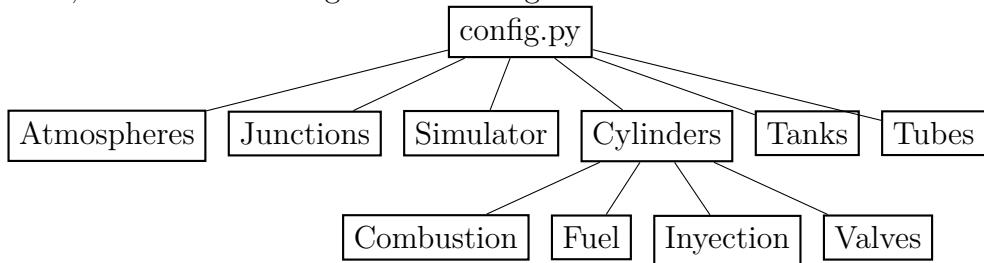
Tanto al inicio como al cierre del puerto ocurre solape de cámaras, por lo que en estos intervalos angulares hay un valor de  $C_D$  para cada cámara. Este se calcula con el flujo másico que atraviesa las secciones de entrada correspondientes a cada cámara y el área de puerto expuesta por cada cámara.

### 3.2.3 Interfaz con Optimizador

Para lograr ejecutar el simulador automáticamente, se creó una librería de funciones capaz de tomar como dato de entrada un archivo de configuración que incluye geometría, velocidades a ejecutar y cantidad de ciclos de simulación, entre otros.

Para ejecutar una instancia de ICESym se puede utilizar la interfaz gráfica de usuario (GUI) ó ejecutarlo por línea de comando desde una consola. El simulador de motores se ejecuta como un archivo de Python `>> python main.py`, el cual archivo contiene las instrucciones que lanzan la simulación del motor con una configuración dada.

ICESym requiere de un archivo de configuración con los datos de la simulación a realizar, este archivo se organiza como sigue:



- **Atmospheres**: contiene el estado de la atmósfera, que es condición de contorno de la simulación: presión, densidad y velocidad inicial.
- **Cylinders**: geometría y condiciones de contorno, estado inicial, combustible, como así también de las válvulas.
- **Valves**: geometría, tipo de válvula, modelo de  $C_D$ , perfil de alzada y datos de  $C_D$  y tubo conexiónado.

- **Junctions:** contiene información de las uniones entre tubos.
- **Simulator:** configuración de la simulación, velocidades a simular, propiedades de gas, combustible, directorios, entre otros.
- **Tanks:** volumen, masa y temperatura de pared de tanques.
- **Tubes:** geometría, cantidad de nodos y conexiones.

Los elementos de configuración intervenidos por el optimizador son **Cylinders**, **Valves** y **Simulator**; donde se pueden modificar según necesidad los siguientes valores:

- **Simulator:**
  - **RPMS:** Velocidades a simular (por ejemplo una lista de [1000, 2000, ..., 9000]).
  - **NCYCLES:** cantidad de ciclos por velocidad (un entero mayor o igual a 1).
  - **FOLDER NAME:** nombre de la carpeta donde se guardan los resultados de la simulación.
  - **SHOW INFO:** selector para mostrar o no información de la simulación.
  - **CONFIG DATA:** archivo donde se guarda la configuración utilizada.
- **Cylinders** → Valves
  - **LvI:** perfil de alzada del puerto de admisión.
  - **LvE:** perfil de alzada del puerto de escape.
  - **IPO:** ángulo de apertura del puerto de admisión.
  - **IPC:** ángulo de cierre del puerto de admisión.
  - **EPO:** ángulo de apertura del puerto de escape.
  - **EPC:** ángulo de cierre del puerto de escape.
  - **cd\_model:** selector de modelo de  $C_D$ .

- \*  $C_D l_v$  valores de alzada para el mapa de  $C_D$  (para modelo de 2 variables).
- \*  $C_D d_p$  valores de  $\Delta_P$  para el mapa de  $C_D$  (para modelo de 2 variables).
- \*  $C_D$  valores de  $C_D$  relacionados con alzada (para modelo de 1 variable).
  - $D_v$ : diámetro de la cabeza de la válvula.
- Tubes
  - longitud: longitud total del tubo de admisión o escape.

### 3.3 Optimizador y Algoritmo Genético

Se seleccionó un algoritmo genético (AG) para realizar la optimización de la geometría del MRCVC por la simplicidad y facilidad de implementación del mismo. Si bien este tipo de métodos no garantiza que se alcance un resultado óptimo, en la práctica se ha observado que alcanzan soluciones muy cercanas a las óptimas tras pocas iteraciones del método (Goldberg, 1989)(Shi et al., 2011).

Una de las ventajas de este método es que no requiere información del gradiente de la función que se está evaluando, lo cual es útil cuando no se puede asegurar la existencia de la derivada de la función en todo el dominio ó cuando se tiene una función con más de un máximo o mínimo local. Además, el punto de partida de la optimización es una población generada al azar, se tiene un muestreo aleatorio del dominio que se está evaluando. Esto hace que el método sea poco susceptible a dar como resultado óptimos locales.

Se puede decir que un algoritmo genético es un método de búsqueda aleatoria guiada. ¿Cómo difieren los AG de los métodos tradicionales de búsqueda?

1. Los AG pueden operar sobre una representación de las variables estudiadas y no necesariamente sobre las variables de estudio.
2. Cada iteración utiliza un conjunto de datos con cierto grado de aleatoriedad.
3. Utilizan una función objetivo para evaluar cada punto sin necesidad de conocer la derivada de la función que se está evaluando.
4. Los AG usan reglas probabilísticas de decisión.

Los mecanismos básicos que hacen a un algoritmo genético son: 1) SELECCIÓN, 2) CRUZA y 3) MUTACIÓN. El funcionamiento básico se sintetiza en el pseudocódigo 3.

La SELECCIÓN consiste en crear individuos a partir del puntaje que devuelve una función objetivo, la cual es la encargada de guiar el proceso de optimización dando mayor o menor puntaje a un candidato según el resultado que se quiere obtener. Este paso significa que, aquellos individuos a los cuales se les asignó un

puntaje más elevado tienen más probabilidades de ser copiados o de “transmitir” sus parámetros a la iteración siguiente. Este proceso imita en cierta forma la selección natural o evolución Darwiniana y de aquí viene el nombre de algoritmo genético o evolutivo.

El segundo operador es la CRUZA, consistente en combinar los parámetros de dos individuos para obtener uno nuevo, esto se asemeja a la reproducción.

Finalmente la MUTACIÓN es la encargada de modificar aleatoriamente uno o más parámetros de cada nuevo individuo. Este operador juega un rol secundario pero muy importante en la simulación, es secundario porque se pueden alcanzar soluciones satisfactorias sin que exista la mutación de la población. Importante porque utilizado con probabilidades pequeñas de ocurrencia, permite evitar la pérdida temprana de información relevante o convergencia temprana. Por otro lado, en caso de que la probabilidad de mutación sea muy alta, el AG se convierte en un método de búsqueda aleatoria.

---

**Algoritmo 3:** Algoritmo de optimización

---

- 1 Inicializar población, al azar o a partir de una población “semilla”;
  - 2 **mientras** no se cumpla condición de parada **hacer**
  - 3     SELECCIONAR a los individuos más aptos, evaluandolos según la función objetivo.;
  - 4     CRUZAR los candidatos seleccionados para crear la nueva población (la próxima iteración del método);
  - 5     MUTAR algunos individuos de la nueva población;
  - 6     **si** se cumple la condición de parada **entonces**
  - 7         Parar;
  - 8 Guardar resultados;
- 

Gran parte de este trabajo consistió en implementar y utilizar a ICESym como LA función objetivo, aprovechando la cualidad de “caja negra” con la que se puede implementar el simulador. Para lograr esto se modificó parte del código de ICESym con el objetivo de facilitar la configuración, ejecución y lectura de los resultados

que arroja el simulador y así poder ejecutar de manera automática una simulación con una configuración particular del motor. Otro aspecto del optimizador que se desarrolló, es el de poder ejecutar múltiples instancias de ICESym en paralelo con el fin de reducir el tiempo de ejecución de cada simulación, pudiendo evaluar varios motores (o individuos) al mismo tiempo.

Para la primera iteración se programaron desde cero los algoritmos y funciones necesarias para llevar a cabo la optimización con el AG. Posteriormente se tomó la librería DEAP ([Fortin et al., 2012](#)) y se modificaron los operadores a medida, para poder utilizarlos con ICESym.

En los apartados siguientes se describe la implementación de cada uno de los operadores en el optimizador.

### 3.3.1 Población

Se decidió representar cada motor como un vector con las dimensiones y reglaje que definen la geometría del sistema de intercambio de gases, los cuales se listan en la Tabla 3.1. Se limitaron los valores que puede tomar cada parámetro para que la geometría resultante se asemeje a la geometría del motor utilizado en trabajos anteriores, aprovechando así los resultados obtenidos en el primer barrido paramétrico.

Nº	Parámetro	Descripción	Sistema	Límites
1	DTA	Diámetro de tubo	Admisión	[60, 100] mm
2	DTE	Diámetro de tubo	Escape	[60, 100] mm
3	LIT	Largo de tubo	Admisión	[300, 2000] mm
4	LET	Largo de tubo	Escape	[300, 2000] mm
5	IIA	Ángulo geométrico de apertura	Admisión	[0,90] <sup>o</sup>
6	IFA	Ángulo geométrico de cierre	Admisión	[IIA, 90] <sup>o</sup>
7	IIE	Ángulo geométrico de apertura	Escape	[0, 90] <sup>o</sup>
8	IFE	Ángulo geométrico de cierre	Escape	[IIA, 90] <sup>o</sup>

Tabla 3.1. Parámetros que representan al motor

Se decidió representar los vectores que hacen a cada motor como un número

binario de 40 dígitos, ocupando 5 dígitos para representar cada uno de los 8 parámetros que hacen a cada motor. Esto facilita la implementación de los operadores de selección, crusa y mutación, pudiendo aprovechar implementaciones de operadores existentes en librerías como DEAP. Estos 8 números binarios luego se convierten una lista de enteros mediante una transformación lineal  $f(x) = a \cdot x + b$ , en la que se ingresa con un entero entre 0 y  $2^n - 1$  para ir del número binario a un decimal, siendo  $n$  la cantidad de dígitos del binario (en este caso 5). Los coeficientes  $a$  y  $b$  son tales que  $f(0) = x_0$  y  $f(2^n - 1) = x_1$ , donde  $x_0$  y  $x_1$  son los extremos del rango para el que se quiere aplicar la transformación. Estos coeficientes ( $a$  y  $b$ ) son particulares a cada parámetro, porque se determinan de acuerdo a los valores que puede tomar cada uno.

De este modo se obtiene el valor de cada uno de los parámetros que hacen a la configuración particular de cada motor en ICESym. El orden de los mismos se mantiene constante, por lo que cada sección del número representa una característica en particular del motor, como se muestra el ejemplo de la Figura 3.5.

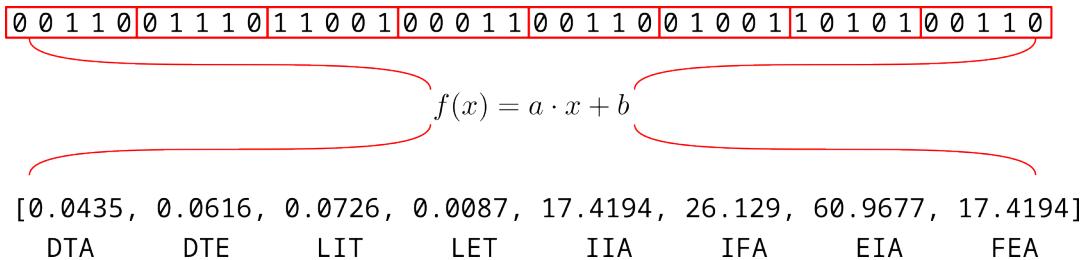


Figura 3.5. Representación del individuo

### 3.3.2 Reproducción

Para crear la nueva población se debe elegir a los nuevos candidatos basándose en los puntajes de la población actual. Hay varios métodos diferentes de selección, como son de ruleta, aleatoria, por puntaje y de tipo torneo. Para este trabajo se seleccionó el método de torneo, que consiste en comparar los puntajes de  $n$  individuos seleccionados al azar y el que tenga el mejor puntaje es el seleccionado o ganador. La cantidad de individuos comparados  $n$  es el tamaño de muestreo o de torneo, cuanto más grande sea este número más posibilidades tienen de ganar los individuos

con mayor puntaje, y la cantidad de rondas del torneo determina la cantidad de individuos seleccionados para participar en la próxima iteración o generación de candidatos.

### 3.3.3 Cruza

El operador de cruza se encarga de combinar los genes de dos individuos para producir un individuo nuevo; la función es la de intercambiar los parámetros que hacen a uno y otro para dar lugar a una nueva posible solución. Para individuos representados por un vector se suelen usar operadores de tipo cruza de uno o múltiples puntos como también cruza uniforme. El método seleccionado es *cruza de dos puntos*, en este método se corta el vector que forma al individuo en dos puntos, la posición de estos puntos se selecciona al azar, manteniendo el largo original de los vectores. Luego los individuos “cruzados” se combinan de forma complementaria, como se muestra la Figura 3.6. En el algoritmo 4 se esquematiza el proceso.

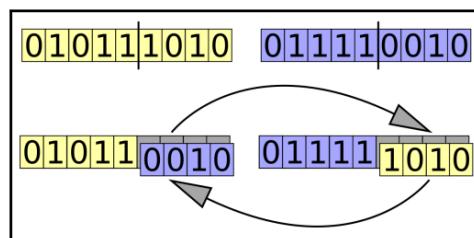


Figura 3.6. Cruza de dos puntos

### 3.3.4 Mutación

La mutación juega un rol secundario pero importante, una pequeña probabilidad de que alguno de los genes se modifique en un valor aleatorio contribuye a que el algoritmo genético no se estanke en soluciones de máximos o mínimos locales.

Algunos de los métodos de mutación utilizados son:

1. FLIP BIT
2. INTERCAMBIO,
3. INVERSION

---

**Algoritmo 4:** Cruza de dos puntos

---

**Entrada:** $ind_1, ind_2$ : dos individuos de entrada [101...011], [110...100]

EA(a, b): devuelve un Entero al Azar entre los enteros a y b.

L(a): devuelve la cantidad de elementos en a.

**Salida:** $ind_1, ind_2$ : individuos de entrada modificados

```

1 s = min(L(ind1), L(ind2));
2 CX1 = EA(1, s);
3 CX2 = EA(1, s-1);
4 si CX1 ≥ CX2 entonces
5   CX2 = CX2 + 1;
6 en otro caso
7   aux = CX1;
8   CX1 = CX2;
9   CX2 = aux;
10 aux = ind1;
11 ind1[CX1 : CX2] = ind2[CX1 : CX2];
12 ind2[CX1 : CX2] = aux[CX1 : CX2];
13 devolver ind1, ind2;
14 Terminar el programa;
```

---

#### 4. REORDENADO ALEATORIO

En este trabajo se utiliza el método de reordenado aleatorio en el cual se modifica al azar el orden de los números que hacen al individuo, modificando los índices de la lista que define el arreglo, por ejemplo:  $12345 \rightarrow 12543$ .

##### 3.3.5 Función Objetivo

La función objetivo es la encargada de dar puntaje a los individuos, en la analogía con la selección natural esta función es el ambiente. Determina la aptitud de un motor con respecto a otro en lo que respecta a *performance* del sistema de intercambio de gases. Inicialmente se propuso que la función objetivo sea la suma de los rendimientos volumétricos a todas las velocidades simuladas  $s = \sum \eta_v$ . Este tipo de funciones dió como resultado una curva de  $\eta_v$  aserrada como se muestra en la Figura 3.7.

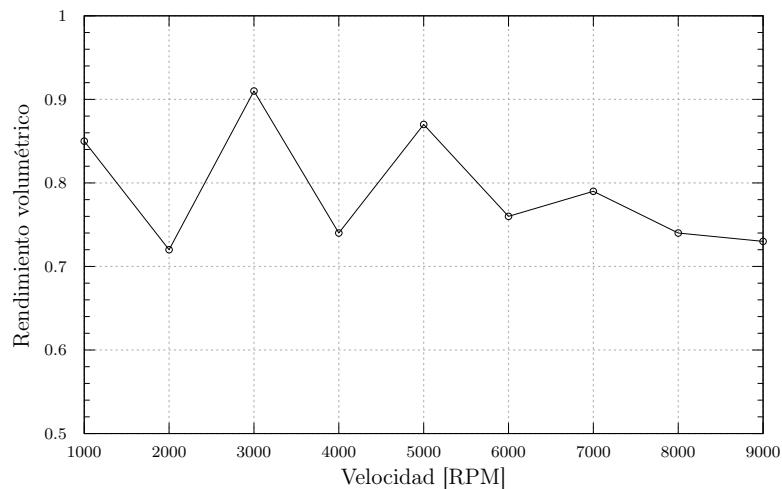


Figura 3.7. Curvas de rendimiento volumétrico aserradas

Esta curva aserrada es poco deseable porque significa una entrega de torque y potencia dispar, por este motivo se modificó la función objetivo para favorecer curvas suaves y preferentemente con un solo punto de inflexión. Se implementó una suma ponderada para obtener un rendimiento volumétrico máximo en un valor cercano a 6000 RPM de modo de aprovechar las características de balanceo de fuerzas y mayores velocidades de giro de los motores rotativos. La aptitud resulta de la suma

del rendimiento volumétrico y el inverso de la fracción de gases residuales, lo cual probó ser la función objetivo que mejores resultados dió, la metodología utilizada se resume a continuación.

1. Se evalúa cada motor, calculando el rendimiento volumétrico  $\eta_v$  y fracción de gases residuales  $x_r$  para cada velocidad de giro simulada.
2. Con  $\eta_v = (\eta_{v,1}, \dots, \eta_{v,n})$  y  $x_r = (x_{r,1}, \dots, x_{r,n})$  se hace una suma para cada velocidad  $S_i = \eta_{v,i} + x_{r,i}^{-1}$ .
3. Cada motor tiene un vector o lista de valores  $S = (S_1, \dots, S_n)$  para cada velocidad evaluada, con la cual se calcula el puntaje del motor como:

$$f = \sum_{i=1}^n S_i + S_k^2 \quad (3.3)$$

El valor  $S_k$  es el puntaje para la  $k$ -ésima velocidad de giro (6000 RPM en este caso) y se eleva al cuadrado para favorecer altos rendimientos en esta velocidad.

Durante las primeras iteraciones del método hay una gran cantidad de geometrías inválidas que devuelven puntaje muy bajo o nulo. En caso de que alguna de las soluciones tenga un puntaje relativamente alto, existe la posibilidad de una dominancia temprana de la población, provocando una convergencia temprana de la optimización. Estos candidatos tienen una mayor probabilidad de “pasar” sus características geométricas a las iteraciones siguientes y es algo especialmente problemático en optimizaciones con poblaciones de alrededor de 100 individuos.

Para reducir la posibilidad de una convergencia temprana se utiliza un método de escalado de puntajes, que consiste en una transformación lineal en la que se define el puntaje bruto de un individuo como  $f$  y el puntaje escalado como  $f'$ , la relación entre ambos es  $f' = a \cdot f + b$ . Los coeficientes  $a$  y  $b$  se determinan de modo que  $f'_{media} = f_{media}$ , de este modo un motor con puntaje promedio tiene la misma influencia sobre la población ya sea con la aptitud original o escalada. Para controlar la influencia del mejor individuo de una generación sobre la próxima, los puntajes se transforman de tal modo que  $f'_{max} = C_{mult}f_{media}$ . El valor de  $C_{mult}$  es la cantidad de

copias que se espera obtener del mejor de los candidatos en la generación siguiente y se usa en 1, 2 a 2 para poblaciones de entre 50 y 100 individuos ([Goldberg, 1989](#)).

Hacia el final donde la diferencia entre puntajes de los individuos de la población tiende a achicarse, el parámetro  $C_{mult}$  cumple la función de acrecentar las diferencias entre individuos.

En caso de existir individuos con puntaje muy bajo o nulo se hace un pre-escalado del puntaje que fija el mínimo en  $f'_{min} = 0$ . El procedimiento se lista en los algoritmos [5](#) y [6](#).

---

**Algoritmo 5:** Algoritmo de pre-escalado

---

**Entrada:**

$F$ , es un vector que contiene los puntajes de todos los individuos;

$C_{mult}$ , es un multiplicador para el escalado, se suele usar  $f \in [1.2, 2]$ ;

**Salida:**

$a, b$ , son los coeficientes para la transformación lineal  $f(x) = a \cdot x + b$ ;

```

1  $u_{max} = \max(F);$ 
2  $u_{min} = \min(F);$ 
3  $u_{medio} = \text{media}(F);$ 
4 si  $u_{min} > aux = (C_{mult} \cdot u_{medio} - u_{max}) / (C_{mult} - 1)$  entonces
    5    $\Delta_u = u_{max} - u_{avg};$ 
    6    $a = (C_{mult} - 1) \cdot u_{avg} / \Delta_u;$ 
    7    $b = u_{avg} \cdot (u_{max} - C_{mult} \cdot u_{avg}) \Delta_u;$ 
8 en otro caso
9   si  $\Delta \neq 0$  entonces
10    |    $a = u_{avg} / \Delta_u;$ 
11    |    $b = -u_{min} \cdot u_{avg} / \Delta_u ;$ 
12   en otro caso
13    |    $a = 1;$ 
14    |    $b = 0;$ 
15 devolver  $a, b$ 
```

---

---

**Algoritmo 6:** Escalado de población

---

**Entrada:**

$f$ , es la aptitud.

$a, b$ , son los parámetros de la función de pre-escalado.

**Salida:**

$f^*$ , los puntajes escalados.

```

1  $a, b = \text{PreEscalado}(f, 2);$ 
2  $f^* = () ;$ 
3  $n = \text{Largo}(f);$ 
4 para  $i = 1$  a  $n$  hacer
5    $f_i^* = a \cdot f_i + b;$ 
6 devolver  $f^*;$ 
```

---

### 3.4 OpenFOAM

Las flujometrías se realizaron con *OpenFOAM*, un software de Fluidodinámica Computacional, o CFD por sus siglas en inglés, de código libre y abierto escrito en “C++”. Junto con este programa se utilizaron otras herramientas libres para generar la geometría a modelar y post-procesar los resultados.. El esquema de trabajo para realizar las simulaciones consistió en:

1. Pre-procesado
  - (a) Definir la geometría a analizar.
  - (b) Generar una malla con un tamaño de elemento adecuado (la solución a problemas de CFD depende fuertemente de la cantidad y tamaño de celdas utilizadas).
  - (c) Seleccionar los modelos adecuados.
  - (d) Definir las propiedades del fluido.
  - (e) Definir las condiciones de borde.
2. Solver

- (a) Seleccionar el solver a utilizar.
  - (b) Ejecutar la simulación.
3. Post-procesado
- (a) Visualizar los resultados de las distintas variables de la simulación.
  - (b) Extraer la información necesaria.

### 3.4.1 Pre-procesado

El preprocesado consiste en definir geometría y condiciones iniciales de la simulación a partir de los datos obtenidos de las simulaciones con el optimizador e ICESym. Con los resultados del simulador se grafica la diferencia de presión entre el puerto de admisión o escape y la cámara correspondiente en función de la apertura del puerto, para un rango de velocidades de 1000 a 9000 RPM, con el fin de identificar las zonas en las condiciones operativas en las que evaluar el puerto. En la Figura 3.8 se muestra una gráfica de  $\Delta P$  y alzada para los puertos de admisión y escape del motor resultante de la primera iteración (con un  $C_D$  constante).

Como es de esperarse se tienen mayores diferenciales de presión a menores aperturas del puerto porque se está próximo a los eventos de apertura o cierre del mismo. A diferencia del puerto de admisión, en el puerto de escape se ve una banda bastante definida de operación que se hace más “llena” a medida que aumenta el área del puerto expuesta a la cámara (alzada). Durante la apertura del puerto se ven las mayores diferencias de presión en las que hay dos bandas bien definidas. Se toman algunos puntos arriba en la zona con mayor  $\Delta P$  y una cantidad menor para velocidades con  $\Delta P \simeq 0$ . A medida que el puerto se abre la diferencia de presión con el gas en la cámara disminuye y esta banda se afina.

El valor de alzada está directamente relacionado con la posición angular del cigüeñal, por lo que una vez seleccionados los puntos de interés se puede extraer la geometría deseada de un modelo de CAD paramétrico del motor. En este modelo se representó la mitad de la geometría que contiene los puertos de admisión y escape, y se obtuvo realizando operaciones geométricas con los volúmenes que representan

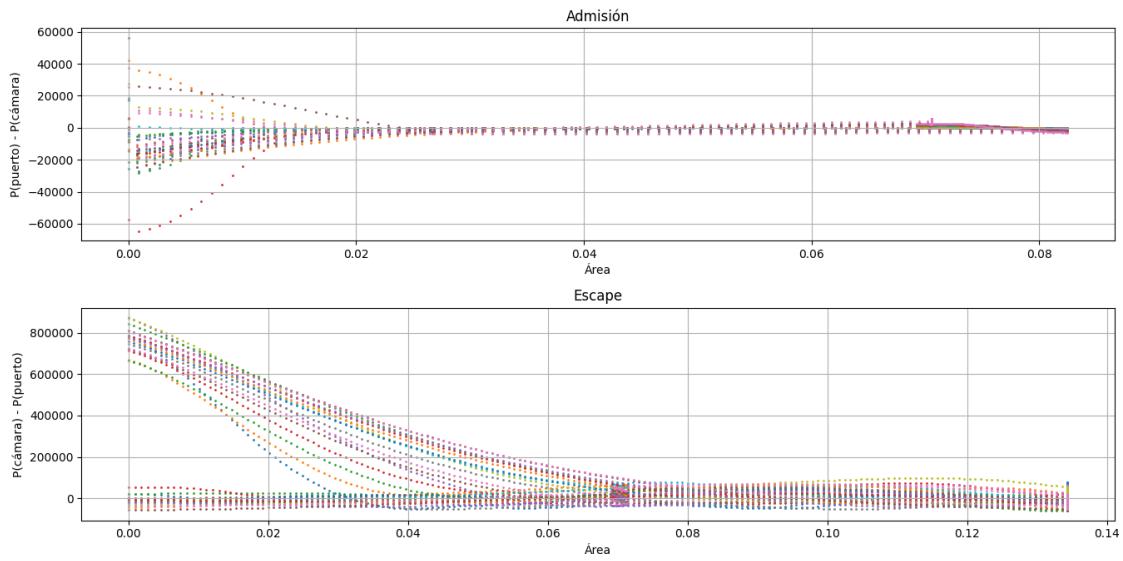


Figura 3.8. Presión en función de la apertura el puerto,  $\Delta P = f(l_v)$

diferentes componentes del motor como son el estator, rotor, paletas, etc. En la Figura 3.9 se muestra parte del proceso para obtener el puerto de admisión a  $\theta = 50^\circ$ , en donde se suma el volumen del mismo en gris y las Figuras que se restan que corresponden al rotor, las paletas y un paralelogramo para quitar una región que no se simuló.

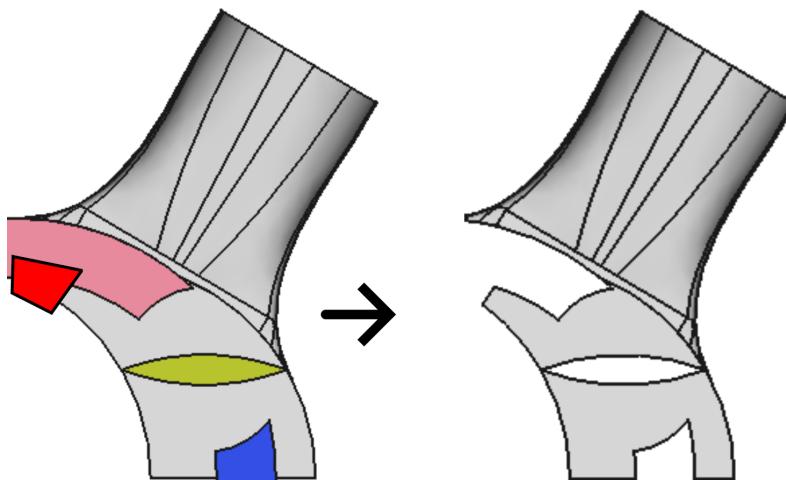
Esta geometría fue generada por el programa FreeCAD ([The-FreeCAD-Team, s.f.](#)), exportada a un archivo “.BREP”<sup>2</sup> para luego ser importada en Salome([OpenCascade, 2001](#)), que se utiliza para generar una malla cerrada, hermética, que puede ser procesada por los complementos de OpenFOAM utilizados para generar la malla de la simulación. Es importante que se satisfaga la hermeticidad de la malla, lo cual significa que los nodos en la frontera entre superficies coincidan, como se puede observar en la Figura 3.10, en la que se ven dos superficies ”walls” y ”outlet” y los nodos compartidos entre ambas superficies.

El proceso en Salome consta de importar la geometría generada por FreeCAD y separar la misma en superficies utilizadas para definir condiciones de contorno en OpenFOAM. Las superficies diferenciadas son: puerto, cámara/s y pared, ver Figura 3.11.

Luego de separadas estas superficies se procede a generar la malla en formato

---

<sup>2</sup>Formato BREP, [opencascade.org](http://opencascade.org)

Figura 3.9. Puerto de admisión para  $\theta = 50^\circ$  modelado con FreeCAD

Parámetro	Malla Fina	Malla Gruesa	Unidades
Tamaño máximo	0,001	0,03	m
Tamaño mínimo	1E-7	2,4E-5	m
Limitado por curvatura	Sí	Sí	-
Optimizar	No	Sí	-
Cantidad de nodos	99311	49112	-
Cantidad de elementos	204695	103163	-

Tabla 3.2. Configuración de mallas mostradas en la Figura 3.12

ASCII STL con el complemento de mallado de Salome. Se utilizó el generador de mallas NETGEN 1D-2D para crear la superficie, en general se configuró el software de modo de tener un stl de buena calidad con elementos de menor tamaño en zonas de mayor curvatura. En la Figura 3.12 se ve la diferencia en cantidad de nodos de dos mallas, una malla fina a la izquierda y una malla gruesa a la derecha. En la tabla 3.2 se muestra la diferencia entre algunos parámetros básicos de configuración para las dos mallas.

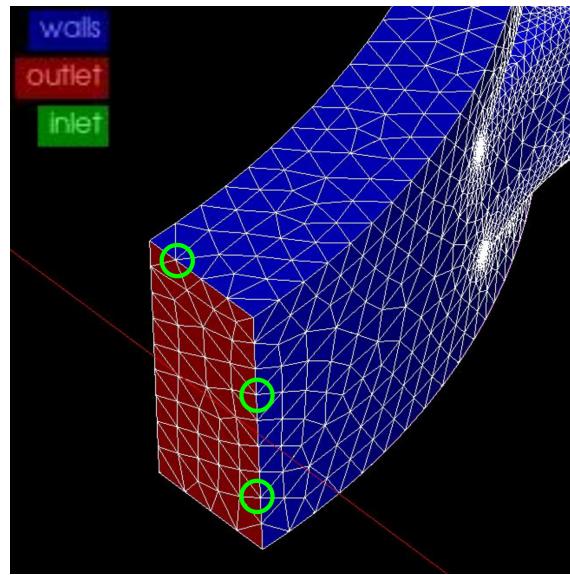


Figura 3.10. Malla hermética

### 3.4.1.1 Configuración

Para conFigurar una simulación de OpenFOAM se organiza el directorio de simulación como se indica en la Figura 3.13a para las flujometrías de aire considerado como incompresible y 3.13b en los casos en los que se tiene en cuenta la compresibilidad del aire. Cada directorio contiene una carpeta con condiciones iniciales “0”, malla “constant”, conFiguraciones particulares de cada solver “system” y una carpeta con los resultados del post-procesado el cual se puede realizar durante cada paso de simulación o al final del proceso dependiendo de la configuración que se haya utilizado.

En el directorio “0” se indican las condiciones iniciales y de borde de cada simulación, utilizando una configuración genérica con parámetros definidos en un archivo separado. Esto se realiza de este modo para aprovechar las características paramétricas de OpenFOAM, permitiendo ejecutar una gran cantidad de simulaciones en serie variando solamente los parámetros definidos en un archivo externo “*initial\_conditions.cc*”.

Estos archivos de condiciones inciales se generan con un *script* que toma valores de las simulaciones de *ICESym*, como se indicó en la sección 2.3.2, en la que también se detallan las ecuaciones e hipótesis utilizadas para obtener dichos valores.

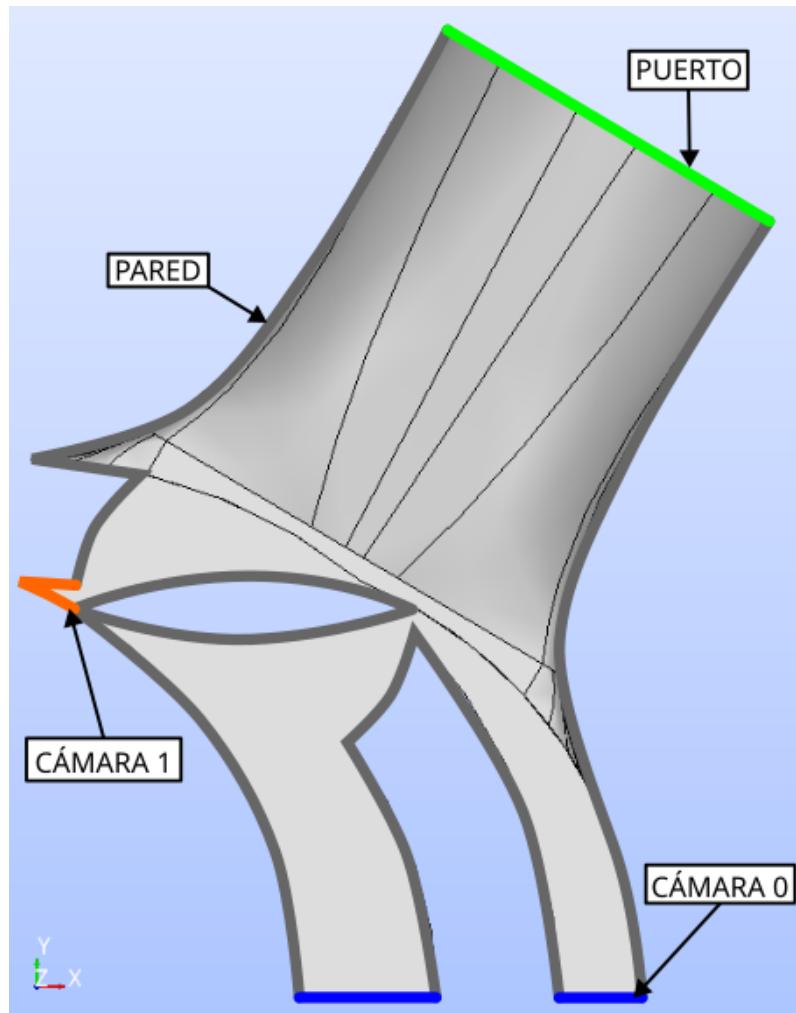


Figura 3.11. Nombres de Parches

La ejecución de las simulaciones también se automatiza con scripts de *bash* con los pasos para ejecutar las corridas con *ICESym*. Con los resultados de las simulaciones se procede a calcular/leer la magnitud del caudal másico, necesario para el cálculo del coeficiente de descarga.

### 3.4.1.2 Malla

Una vez obtenido el archivo STL se procede a la generación de la malla dentro de OpenFOAM con *blockMesh* y *snappyHexMesh*. Primero se crea una malla con *blockMesh* que debe contener la totalidad del volumen del puerto a simular, como se puede en la Figura 3.14. En este paso se define el tamaño de base de la malla y el nivel general de refinamiento. A partir de estos hexaedros se produce

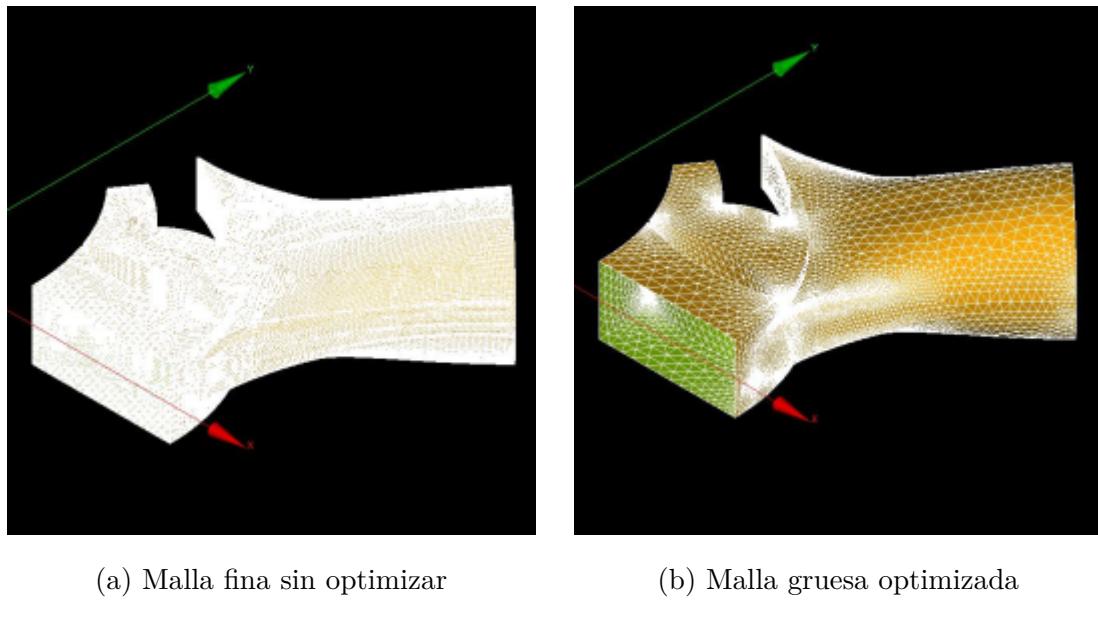


Figura 3.12. Diferentes mallas para flujométrías

el refinamiento por *castelación* que consiste en dividir las celdas en hexaedros más pequeños y luego aplicar el *snapping* para adaptarse a la superficie del volumen que se está modelando, ver Figura 3.15.

El complemento *blockMesh* crea una malla paramétrica con bloques, con opciones para la creación de la malla con gradientes de tamaño de bloques y diferentes opciones para los bordes, los cuales se pueden construir por líneas rectas, arcos o “splines”. La malla se genera o configura con un diccionario *blockMeshDict* ubicado en *constant/polyMesh*.

El complemento *snappyHexMesh* es el segundo paso del mallado. Parte de una malla de bloques como la generada con la utilidad *blockmesh* y la *talla* para acomodarse a la geometría dada, generando una malla 3D conformada por hexaedros y hexaedros partidos a partir de superficies de caras triangulares en formato de *estereolitografía* (STL por sus siglas en inglés). Además permite refinar zonas particulares de la geometría y crear un refinamiento mayor en la zona de la capa límite.

```

1 ./ejemplo_pimpleFoam
2   0
3     epsilon
4     k
5     nut
6     p
7     U
8   constant
9     momentumTransport
10    polyMesh
11      transportProperties
12        triSurface
13      initialConditions
14    postProcessing
15      flowRatePatch_0
16      flowRatePatch_1
17      minMaxMagnitude
18   system
19     blockMeshDict
20     controlDict
21     decomposeParDict
22     flowRatePatch_0
23     flowRatePatch_1
24     fvSchemes
25     fvSolution
26     mapFieldsDict
27     meshQualityDict
28     minMaxMagnitude
29     snappyHexMeshDict
30     surfaceFeaturesDict
31
32
33
1 ./ejemplo_rhoPimpleFoam
2   0
3     alphat
4     epsilon
5     k
6     nut
7     p
8     T
9     U
10    constant
11    extendedFeatureEdgeMesh
12    fvOptions
13    momentumTransport
14    polyMesh
15    thermophysicalProperties
16    triSurface
17    initialConditions
18    postProcessing
19      cellMaxMag(U,p)
20      cellMinMag(U,p)
21      flowRatePatch_0
22      flowRatePatch_1
23   system
24     blockMeshDict
25     controlDict
26     decomposeParDict
27     flowRatePatch_0
28     flowRatePatch_1
29     fvSchemes
30     fvSolution
31     meshQualityDict
32     snappyHexMeshDict
33     surfaceFeaturesDict

```

(a) *pimpleFoam*(b) *rhoPimpleFoam*

Figura 3.13. Esquema de directorios OpenFOAM

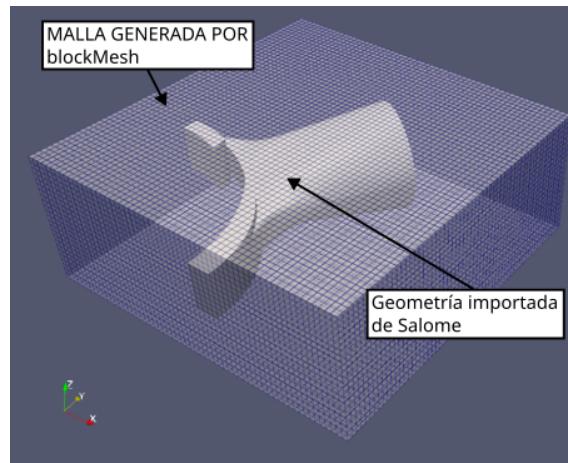


Figura 3.14. Malla de blockMesh y stl de Salome

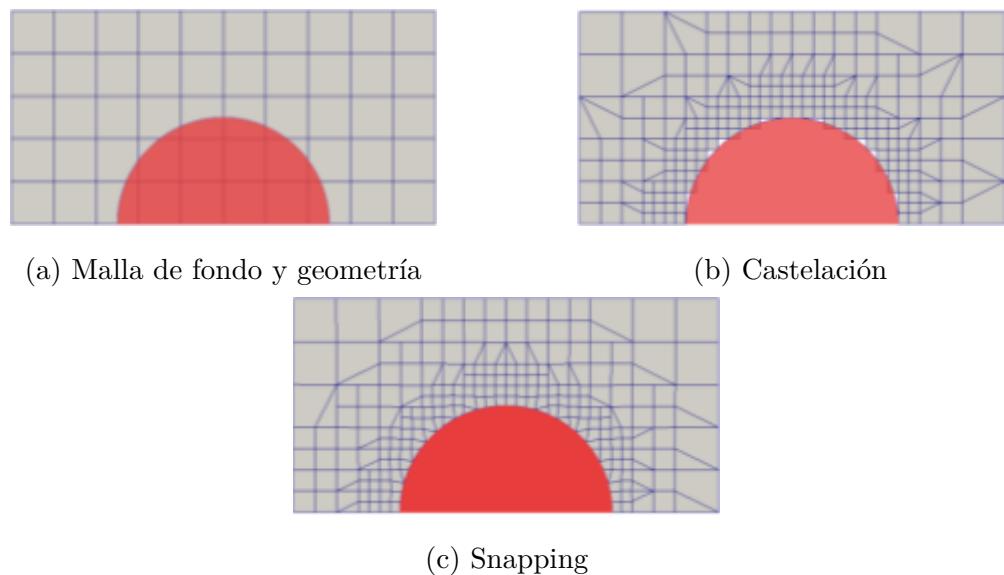


Figura 3.15. Pasos de SnappyHexMesh([Montorfano, 2015](#))

## 4. DESARROLLO

Los resultados obtenidos en cada uno de los pasos de este trabajo se detallan en este capítulo, comenzando por el motor obtenido en la primer iteración de optimización con el algoritmo genético junto con el modelo geométrico 3D generado. Luego se muestran los resultados de las flujometrías realizadas a partir del modelo de CAD, incluyendo las mallas obtenidas para algunos casos seleccionados y el resultado detallado de algunas de las flujometrías, finalizando con el mapa de  $C_D$  obtenido, tanto para el puerto de admisión como para el puerto de escape.

Por último se presentan los resultados de la segunda ronda de optimización con el algoritmo genético, en la que se utilizó el mapa de  $C_D$  obtenido en el paso previo.

### 4.1 Primera Iteración

La primera optimización se realizó partiendo de una población al azar, con los coeficientes de descarga constantes de 0,7 y 0,75 para el puerto de admisión y escape respectivamente. El algoritmo genético se ejecutó durante 100 generaciones con una población de 100 individuos y la función objetivo definida en la sección 3.3.5 con los pesos, operadores y parámetros correspondientes indicados en la Tabla 4.1.

En la gráfica de evolución se observa que se obtuvo rápidamente un individuo con un puntaje relativamente alto en las primeras iteraciones. El resultado final tiene una aptitud 1.5 veces la aptitud media de la población de la última generación, siendo los parámetros que definen este candidato los listados en la Tabla 4.2 y se ilustran en la Figura 4.17. Este motor tiene un rendimiento volumétrico máximo de  $\eta_v \simeq 0.83$  para 2500 RPM y si bien la función objetivo favorece curvas suaves, se ven dos picos de rendimiento en la curva, siendo el segundo con  $\eta_v \simeq 0.79$  a 7500 RPM.

A modo de comparación, en la misma tabla se presentan las características geométricas obtenida en trabajos anteriores (**mrcvc:sim\_computacional**).

En la Figura 4.3 se muestran las curvas de potencia y torque del motor. Como es de esperarse se ve que ambas copian la curva de rendimiento volumétrico, con una

Parámetro	Valor	Unidad
RPMS	$1000 \times [1, 2, 3, 4, 5, 6, 7, 8, 9]$	
Pesos de función objetivo	(1, 1, 1, 6, 8, 9, 8, 7, 7)	
Cantidad de ciclos de ICESym	2	-
Diámetro mínimo	0,05	m
Diámetro máximo	0,1	m
Longitud mínima de tubo	0,5	m
Longitud máxima de tubo	2	m
Ángulo mínimo	0	grados
Ángulo máximo	90	grados
Separación angular máxima	70	grados
Tamaño de población	100	-
Tamaño de torneo	10	-
Probabilidad de crusa	0,9	-
Probabilidad de mutación	0,5	-
Cantidad de generaciones	20	-
Tamaño de <i>SALÓN DE LA FAMA</i>	1	-

Tabla 4.1. Configuración utilizada.

potencia al freno máxima de 142 CV a 6500 RPM y un torque máximo de 194 N.m a 4000 RPM.

## 4.2 Modelo de CAD

A partir de los resultados obtenidos se realizó un modelo de CAD de los puertos que se ilustra en las Figuras 4.4 y 4.5. Se representó solamente la mitad superior del motor que contiene ambos puertos de admisión y escape, este modelo es paramétrico y permite rotar los componentes del motor para obtener distintas posiciones del conjunto y así poder generar la geometría a evaluar con las flujometrías.

La altura del puerto del lado de la cámara se mantuvo en dos tercios de la altura de la cámara  $h_p = \frac{2}{3}h_c$ , manteniendo el eje central de cada puerto de forma

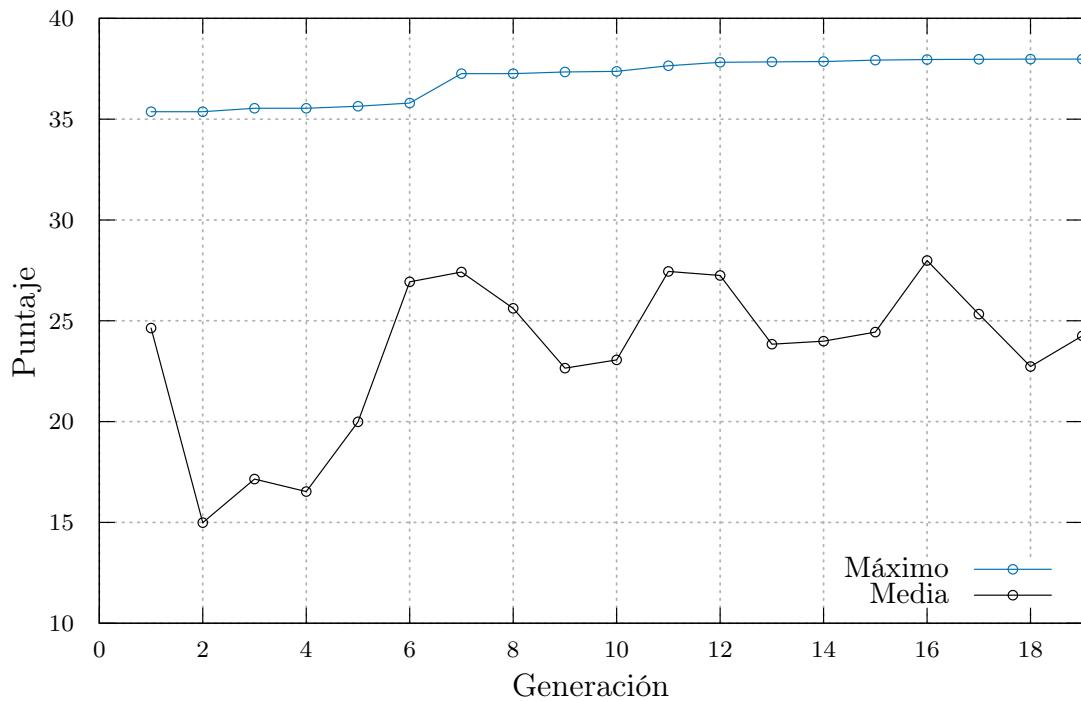


Figura 4.1. Evolución de la población

---

Parámetro	Inicial	Actual	Inicial	Actual
Longitud del tubo [mm]	1300	519	800	976
Diámetro del tubo [mm]	70	97	50	81
Ángulo de apertura del puerto [°]	519.93	1.12	396.87	85.15
Ángulo de cierre del puerto [°]	175.76	70.15	587.06	11.13

---

Tabla 4.2. Datos geométricos del mejor candidato

que intersecte el centro del motor con el propósito de eliminar una variable de la geometría a modelar. El foco de esta etapa de optimización es el diámetro del puerto y el reglaje.

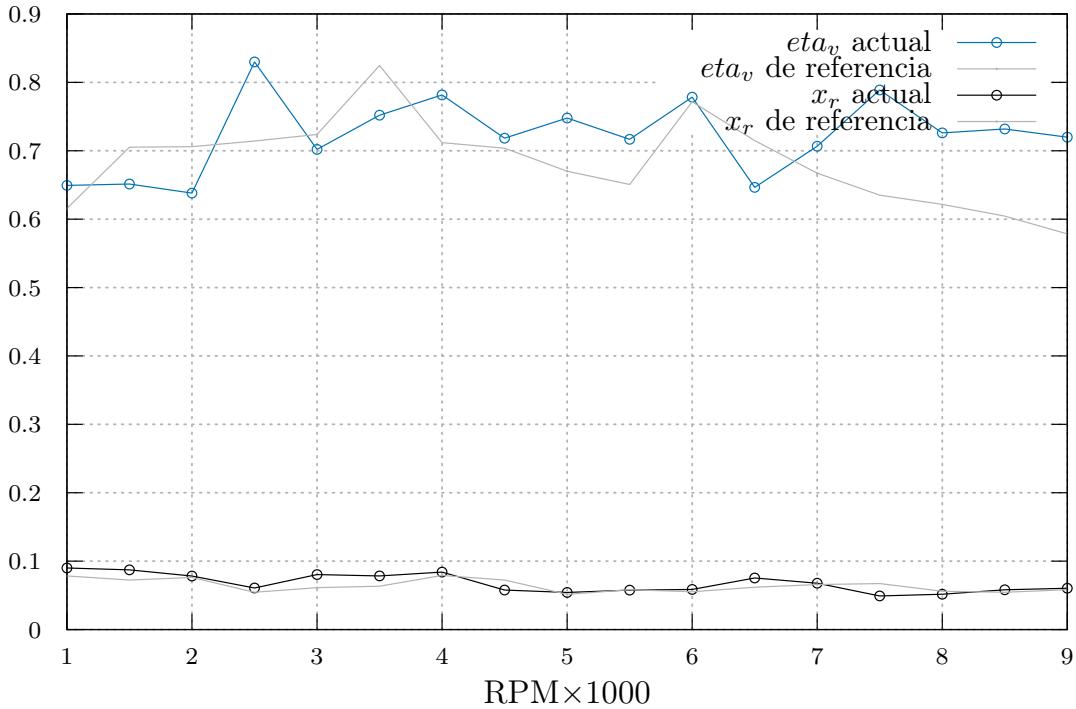


Figura 4.2. Rendimiento volumétrico y fracción de gases residuales del motor seleccionado

### 4.3 Flujometrías

De la primera iteración se obtuvo la geometría y datos operativos del motor, lo cual permitió representar la curva de diferencia de presión ( $\Delta P$ ) en función de la alzada ( $l_v$ ) de ambos puertos para diferentes velocidades de giro, identificando los puntos de mayor interés en los cuales realizar las flujometrías. Los pares ( $l_v, \Delta P$ ) seleccionados para modelar el flujo del puerto se detallan en las Figuras 4.6 y 4.7. Inicialmente se propusieron 51 flujometrías pudiendo realizar un total de 36 simulaciones que devolivieron 56 valores de  $C_D$ .

Algunas flujometrías se realizaron en tres etapas, partiendo de una malla gruesa con celdas de 15 mm de tamaño inicial y culminando en celdas de 5 mm. En otros se realizó directamente la flujometría con mallas base de 5 mm.

En general se模拟aron alrededor de 0,02 segundos de flujo, suficiente para alcanzar un valor estable del caudal másico, como se indica en la Figura 4.8, donde se muestra el desarrollo de la simulación en términos de  $\dot{m}$  para el puerto de admi-

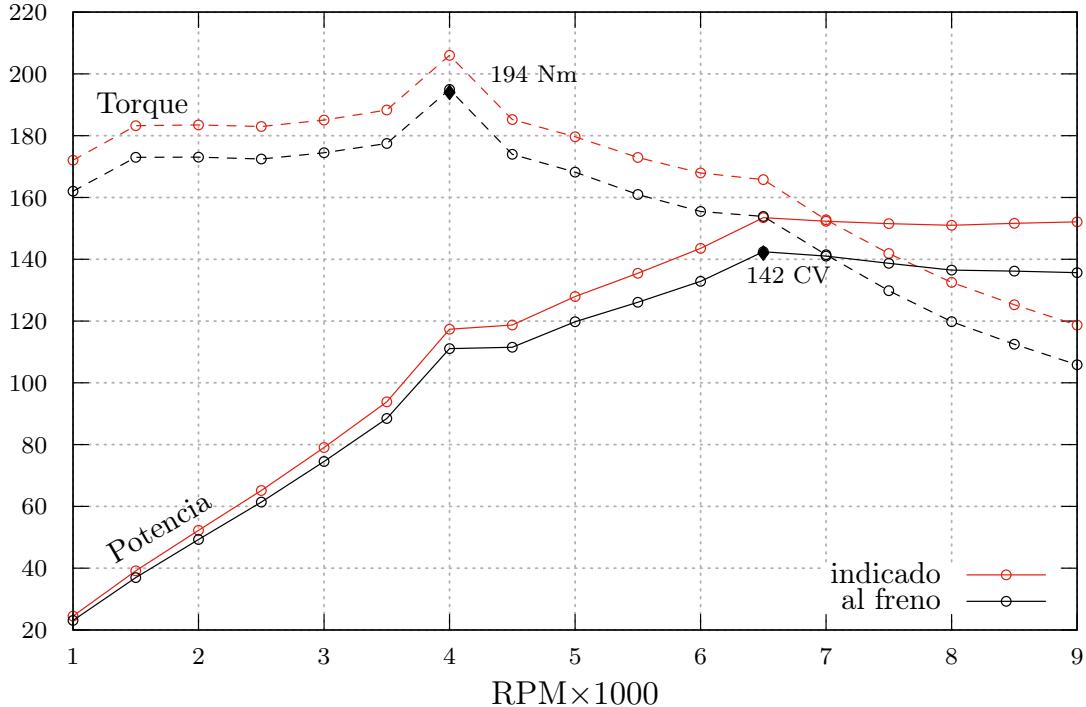


Figura 4.3. Torque y Potencia de Primera Iteración

sión con el cigüeñal en  $\theta = 10^\circ$ . La línea anaranjada sobre el final de la simulación representa la porción de datos que se seleccionó para calcular  $\dot{m}$ , lo cual se realizó tomando la media de los últimos  $n$  valores obtenidos de los resultados de las flujo-metrías para los puertos de admisión y escape, las cuales se presentan en el Anexo 7. La totalidad de puntos evaluados se presentan en las tablas 7.1, 7.2 para el puerto de admisión y escape respectivamente.

Como se mencionó en la introducción del apartado 4, la modificación realizada a ICESym para funcionar con un mapa de  $C_D$  dependiente de dos variables requiere que los datos de entrada estén distribuidos en una grilla rectangular. Se utilizó entonces un método de interpolación de punto más cercano suavizado por promedio móvil con  $S = 2$  para generar dicha grilla a partir de los puntos conocidos de  $C_D$ . El resultado puede observarse en las Figuras 4.9 y 4.13.

### 4.3.1 Puerto de Admisión

En el mapa del coeficiente de descarga para el puerto de admisión se puede observar en rojo las zonas de menor eficiencia del escurrimiento. Esto ocurre para

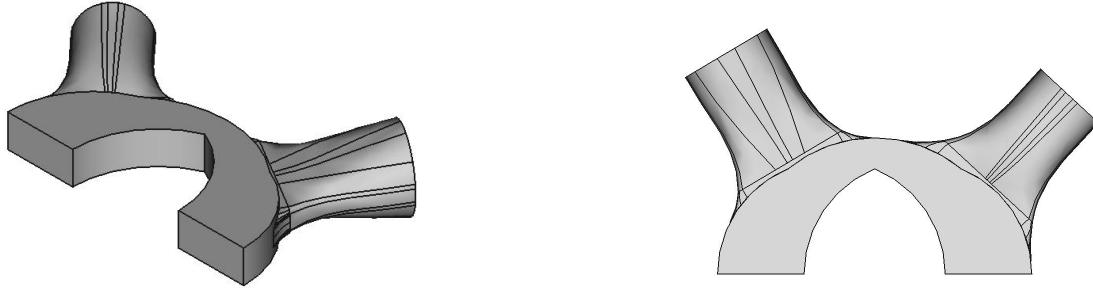
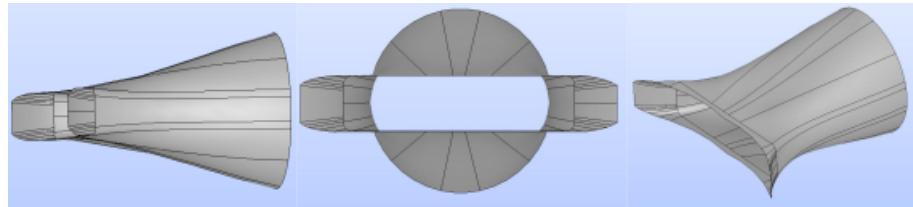
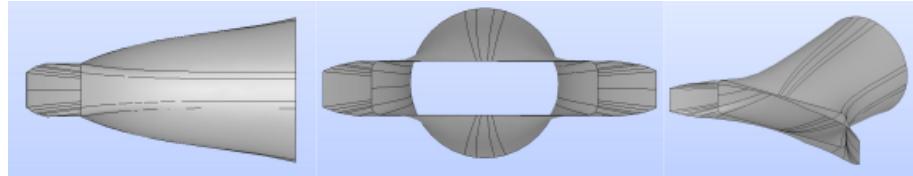


Figura 4.4. CAD Primer Iteración



(a) Puerto de Admisión.



(b) Puerto de Escape.

Figura 4.5. CAD Primer iteración (vistas fuera de escala).

posiciones relacionadas con la apertura y cierre del puerto donde las presiones y velocidades de flujo involucradas son mayores aumentando las pérdidas de carga.

En los párrafos siguientes, se definió  $\Delta P > 0$  cuando el flujo es hacia la cámara.

#### 4.3.1.1 $C_D$ máximo

En el mapa del puerto de admisión se observa un máximo de  $C_{D,\max} \simeq 0,6$  para para  $l_v = 62,95\text{mm}$  y  $\Delta P \simeq -7,37\text{KPa}$ , obteniendo un flujo hacia afuera del puerto de  $122,09\text{g/seg}$ . Para este caso se observa un reflujo de gases residuales apenas abre el puerto de admisión, correspondiendo a un ángulo de cigüeñal de  $10^\circ$  a 7000 RPM.

La flujometría correspondiente al último instante de la simulación se muestra en la Figura 4.10. Las líneas de corriente están coloreadas según el módulo de la velocidad y las flechas indican el sentido de flujo. La mayor velocidad del flujo se da en el gas

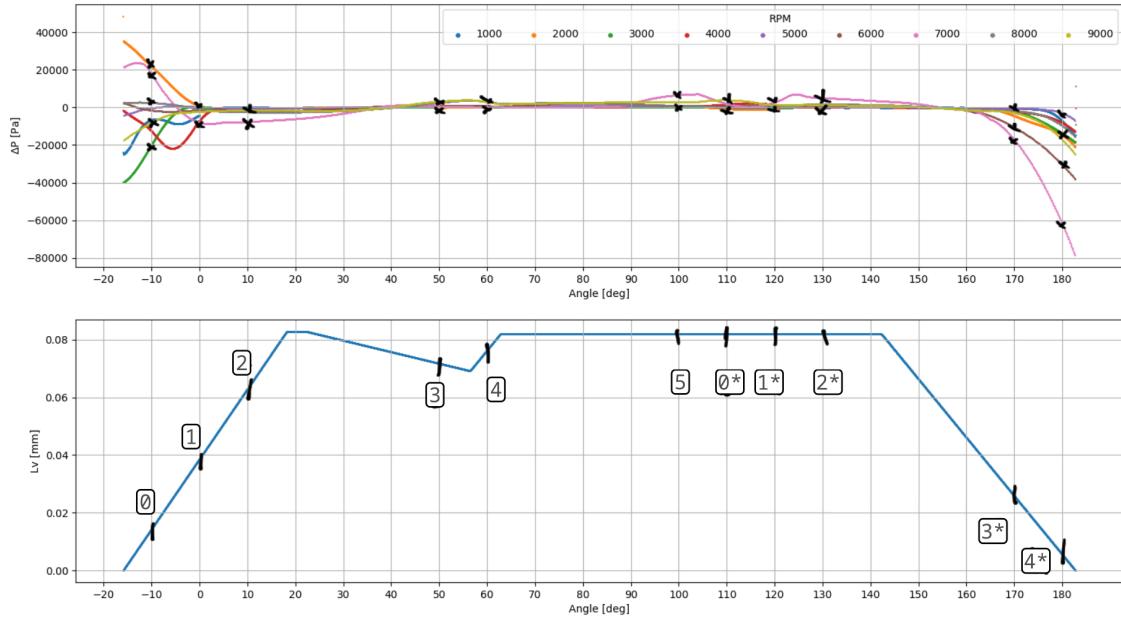


Figura 4.6. Flujometrías puerto de admisión

que sale de la cámara, que corresponde a masa residual que queda atrapada luego del barrido del puerto de escape.

#### 4.3.1.2 $C_D$ mínimo

El menor valor de  $C_D$  se obtiene para el puerto de admisión en una posición muy próxima a la apertura,  $C_{D,\min} \simeq 0,12$  con un flujo hacia el puerto de  $\dot{m} \simeq 5g/\text{seg}$ ,  $l_v = 144,3\text{mm}$  y  $\Delta P = -6,57\text{KPa}$  para el puerto a  $590^\circ$  y 1000 RPM, ver Figura 4.11.

#### 4.3.1.3 $\dot{m}$ máximo

En términos de flujo másico, el máximo es  $\dot{m}_{\max} \simeq 70g/\text{seg}$  y ocurre durante un período de máxima apertura del puerto con  $l_v = 81,94\text{mm}$  y  $\Delta P = 4,95\text{KPa}$  siendo  $C_D = 0,32874$ , ver Figura 4.12.

### 4.3.2 Puerto de Escape

En la Figura 4.13 se ilustra el mapa obtenido para el puerto de escape. La tendencia es similar al puerto de admisión con la diferencia de que no hay gradientes

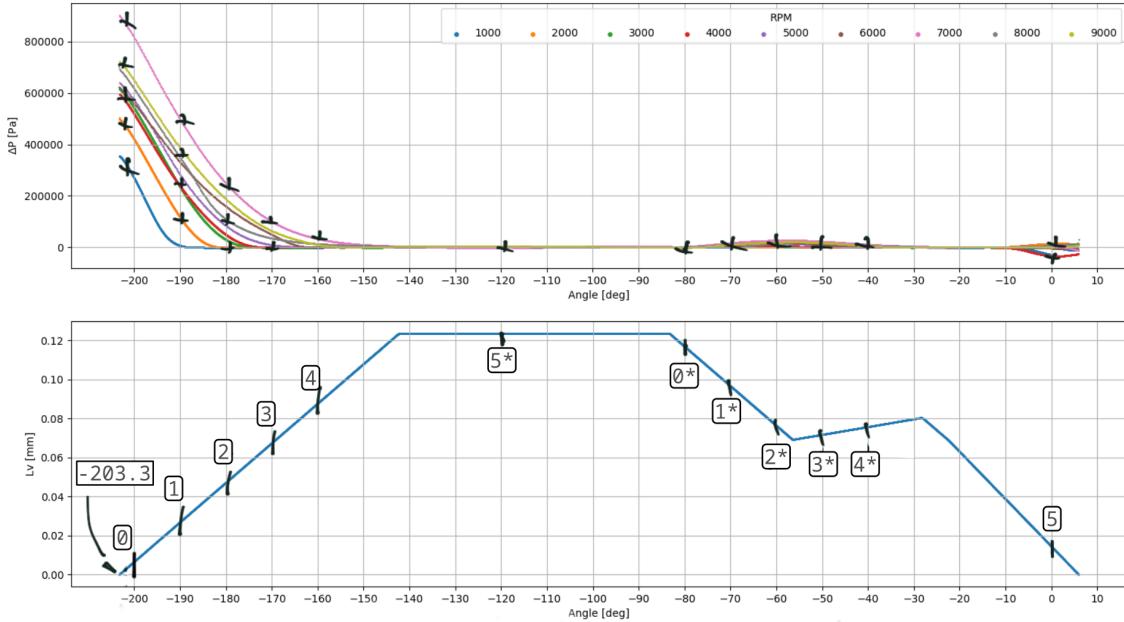


Figura 4.7. Flujometrías puerto de escape

positivos de presión. La zona con mayores valores de  $C_D$  corresponde a la máxima apertura del puerto y valores de presión intermedios.

#### 4.3.2.1 $C_D$ máximo

Para el puerto de escape se observa el máximo  $C_{D,\max} = 0,57686$  para  $l_v = 87,76\text{mm}$ ,  $\Delta P = -1\text{KPa}$  con un flujo másico de  $145\text{g/s}$  hacia afuera para  $440^\circ$  a  $9000 \text{ RPM}$ , ver Figura 4.14.

#### 4.3.2.2 $C_D$ mínimo

Para  $l_v = 16,83\text{mm}$  y  $\Delta P = -652,9\text{KPa}$  se obtiene  $C_{D,\min} = 0,09631$ , donde el flujo se encuentra bloqueado por la alta diferencia de presión, alcanzando  $\dot{m} = 38,6\text{g/seg}$ , ver Figura 4.15.

#### 4.3.2.3 $\dot{m}$ máximo

El flujo másico máximo es  $\dot{m} = 176,1\text{g/seg}$  para  $l_v = 87,76\text{mm}$  y  $\Delta P = -334\text{KPa}$ , correspondiendo a  $440^\circ$  y  $7000 \text{ RPM}$ , ver Figura 4.16.

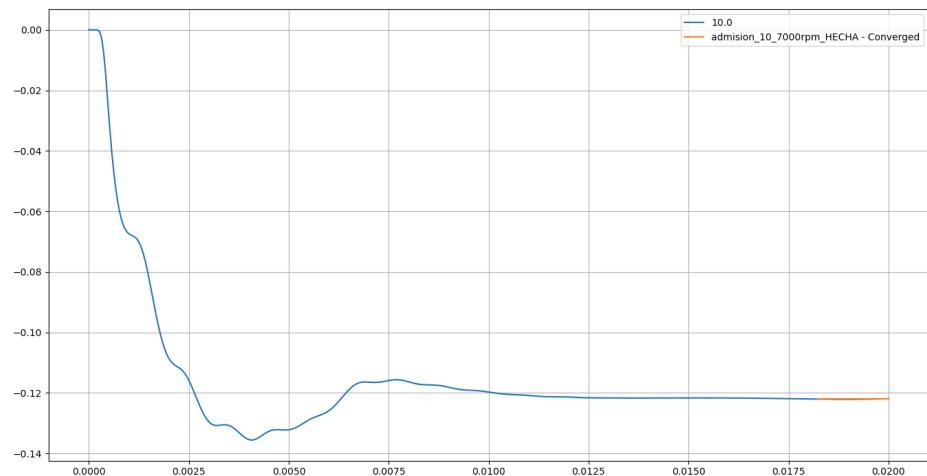
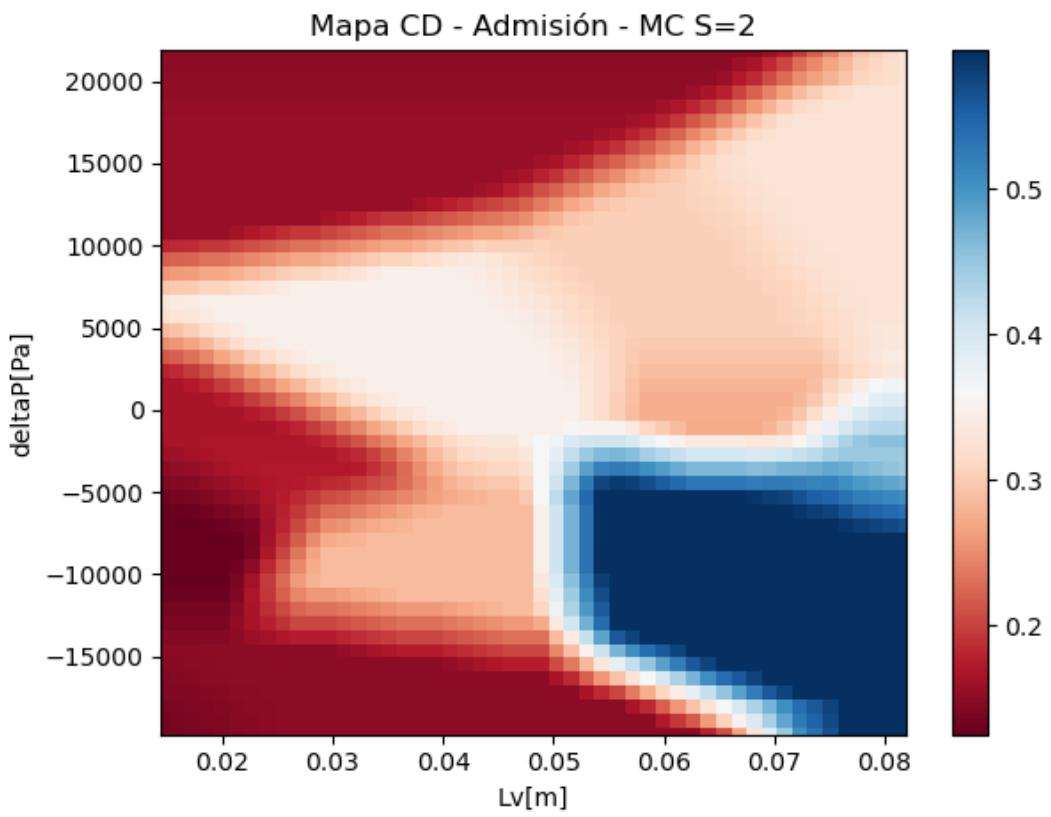
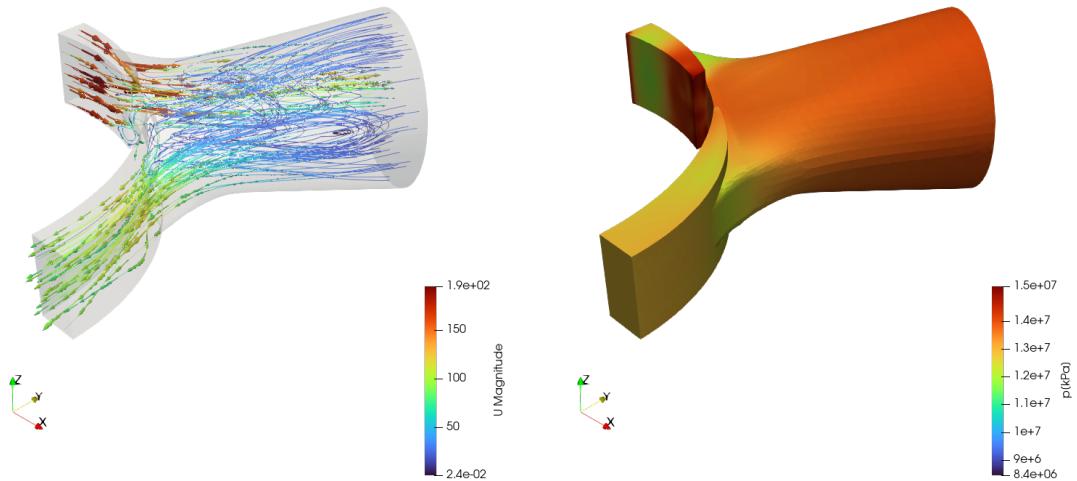
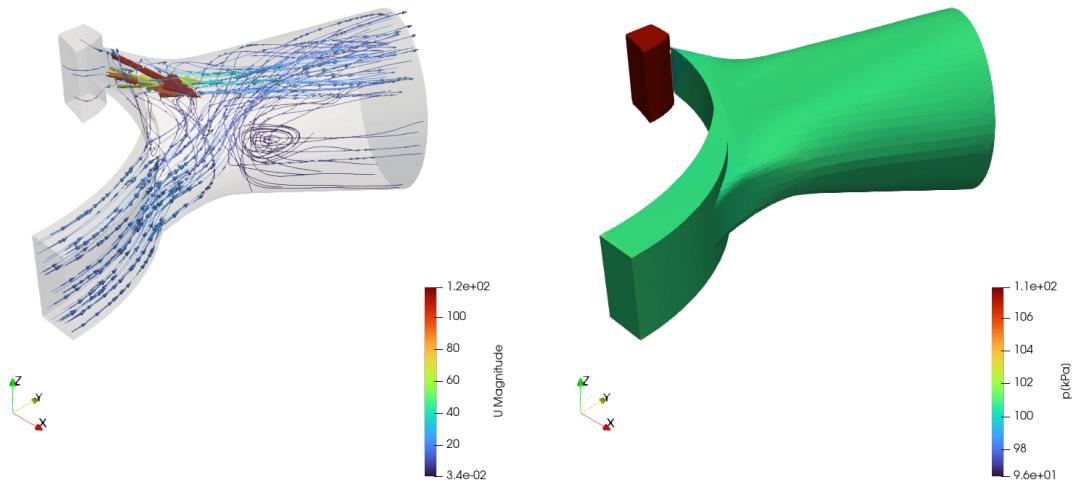
Figura 4.8. Puerto de admisión  $10^\circ$  7000 RPM

Figura 4.9. Puerto de admisión

Figura 4.10. Admisión - Valor máximo de  $C_D$ Figura 4.11. Admisión - Valor mínimo de  $C_D$ 

#### 4.4 Segunda Iteración y Resultado Final

En la segunda iteración se utilizó el mapa de  $C_D$  para la admisión y escape como dato de entrada de ICESym. Con esto se realizó una serie de corridas de optimización con el algoritmo genético, de las cuales se seleccionaron los mejores candidatos. Se obtuvieron 3 candidatos principales, indicados como  $run_{34}$ ,  $run_{38}$ ,  $run_{51}$  cuyas geometrías se indican en la Tabla 4.3. Se ve que los diámetros son

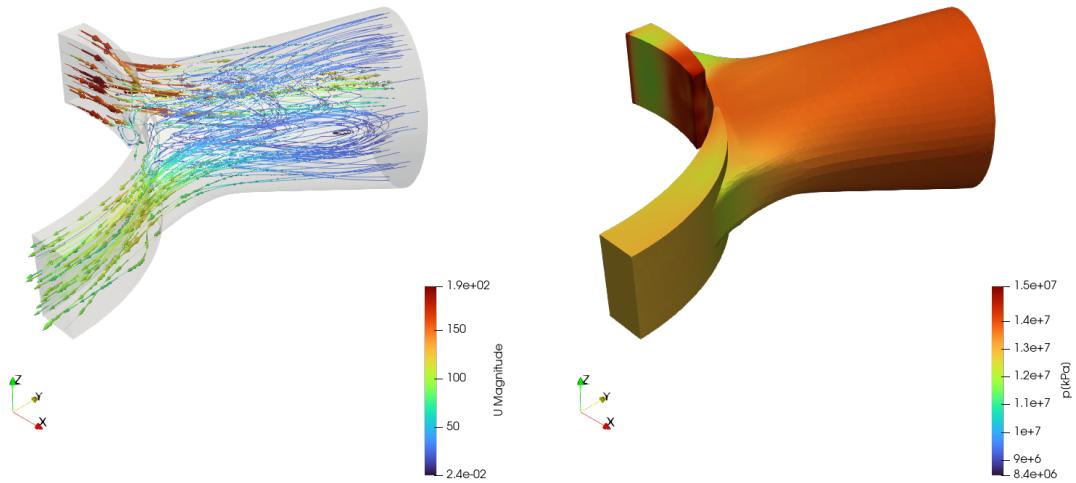
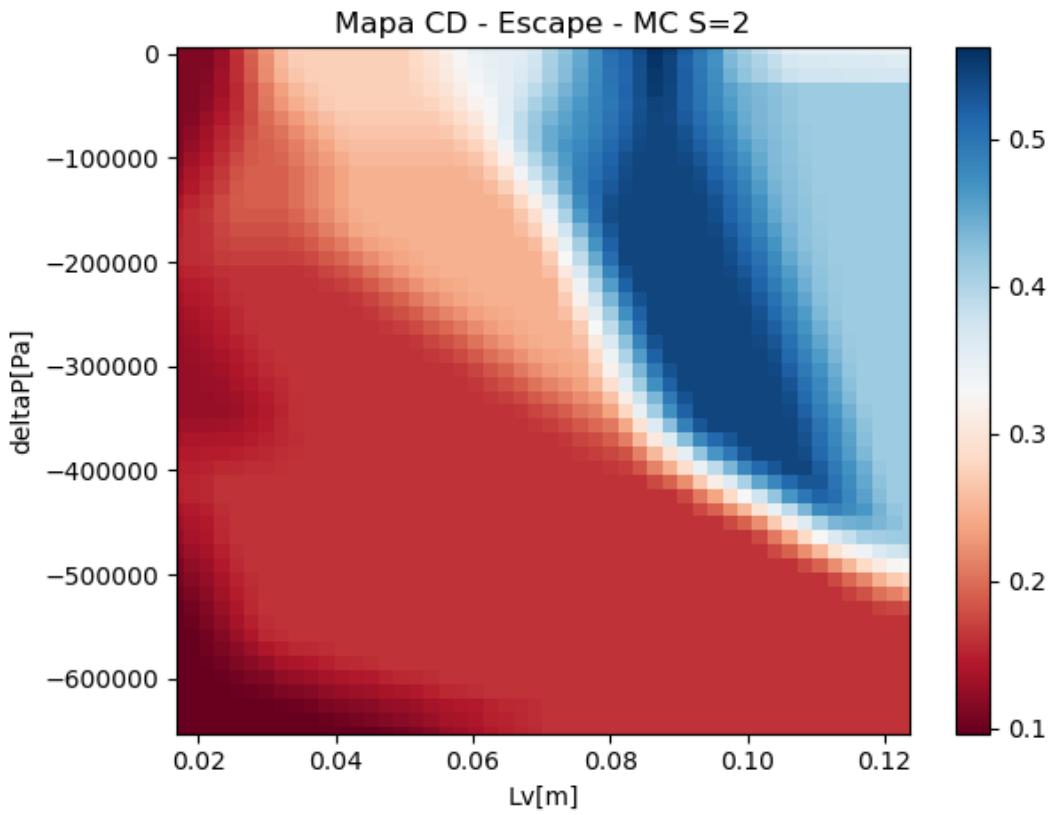
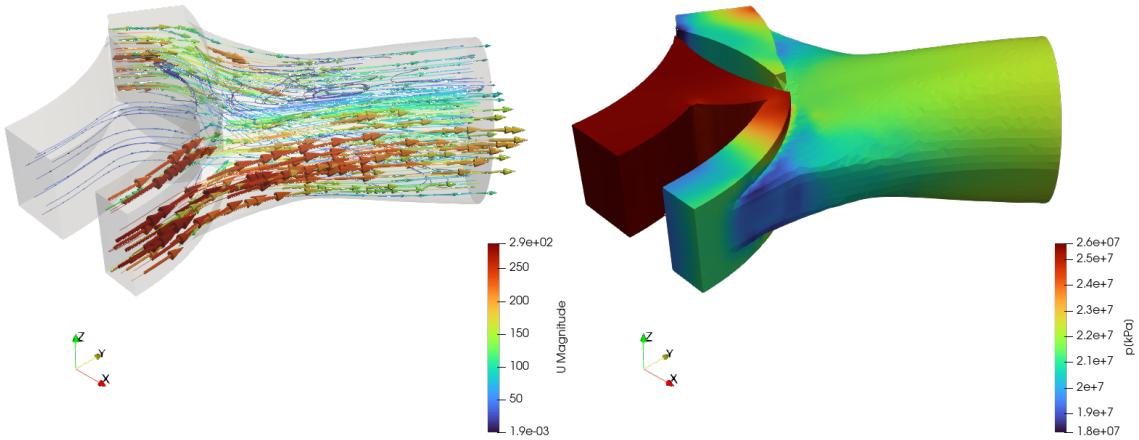
Figura 4.12. Admisión - Valor máximo de  $\dot{m}$ 

Figura 4.13. Puerto de escape

similares y que la mayor variación se da en los largos de los conductos de admisión y escape. Para determinar cuál de todos es el más prometedor, se compararon las

Figura 4.14. Escape - Valor máximo de  $C_D$ 

Corrida	DTA	DTE	LIT	LET	IIA	IFA	EIA	EFA
-	mm	mm	m	m	gra	gra	gra	gra
run 34	83,2	100	0,6839	1,2323	5,81	52,26	81,29	8,71
run 38	83,2	96,1	1,1226	1,1226	0	52,26	87,1	8,71
run 51	84,5	81,9	0,6839	0,3548	17,42	55,16	66,77	37,74

Tabla 4.3. Geometrías de segunda iteración

curvas de presión, torque y potencia, las cuales se muestran en la Figura 4.18.

El motor tiene una potencia máxima de 117 CV a las 6500 RPM y un par máximo de 177Nm a 4000 RPM. Este coincide con el máximo de rendimiento volumétrico de  $\sim 0,845$ . En la Figura 4.18 se notan los efectos del coeficiente de descarga en la simulación del motor, comparando los resultados de la primera iteración con coeficientes de descarga constantes a la segunda con el mapa de  $C_D$  en función de la presión y grado de apertura del puerto.

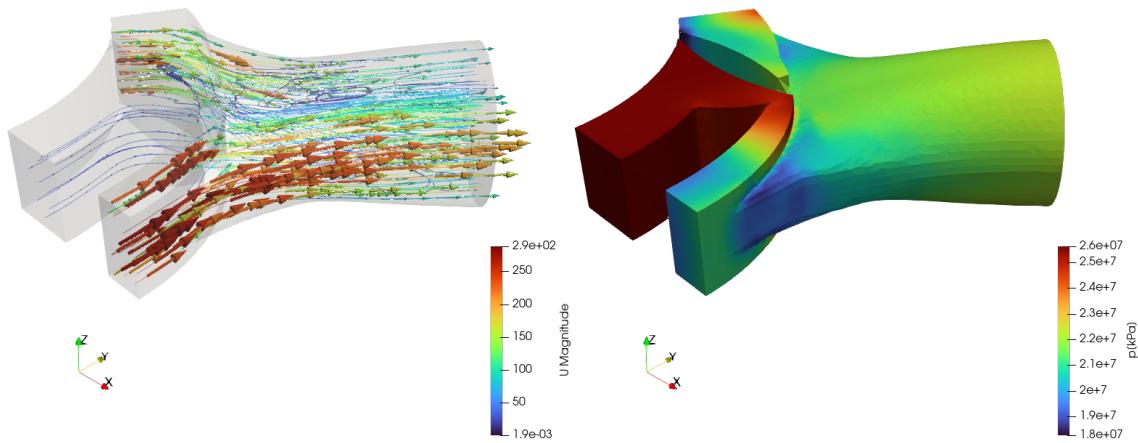


Figura 4.15. Escape - (CAMBIAR POR CD MIN) Valor mínimo de  $C_D$

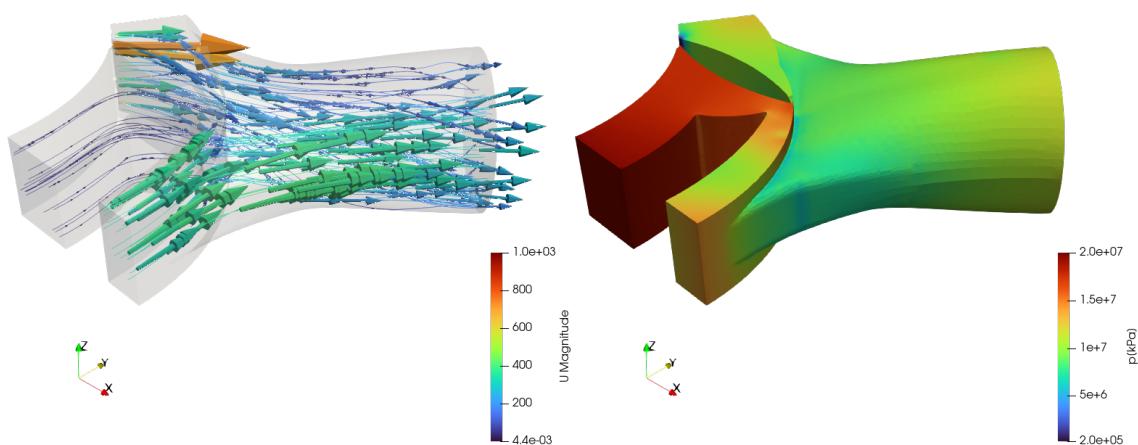


Figura 4.16. Escape - Valor máximo de  $\dot{m}$

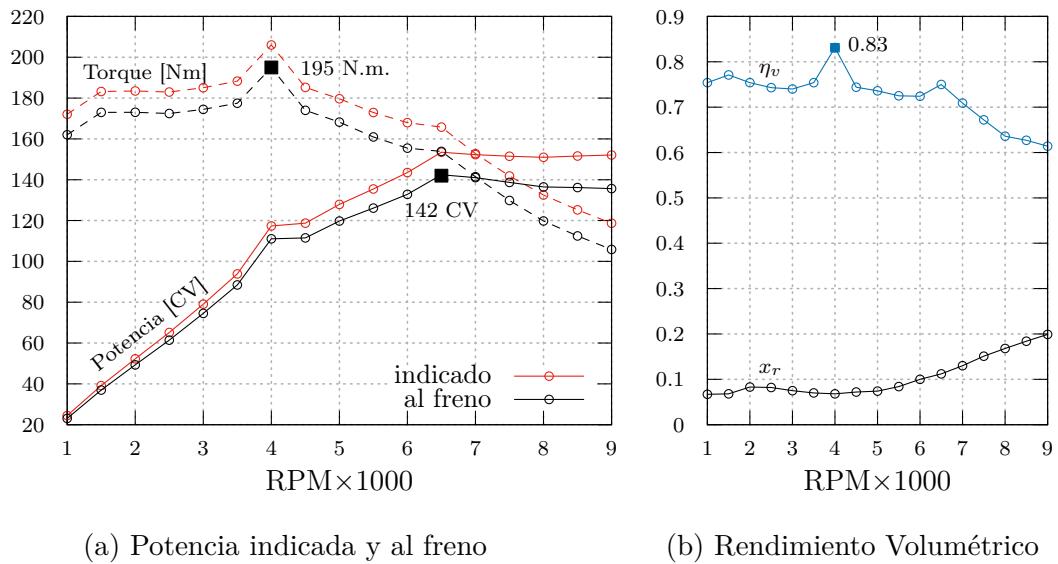


Figura 4.17. Segunda Iteración

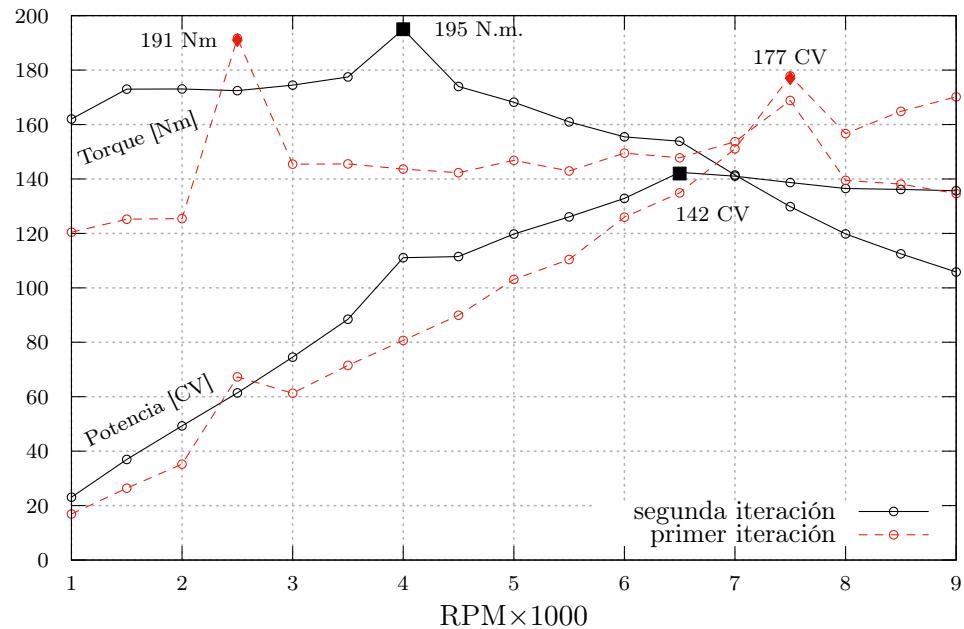


Figura 4.18. Comparativa de Torque y potencia al freno

## 5. CONCLUSIONES

Se ha obtenido un prediseño de los sistemas de admisión y escape que buscó maximizar el rendimiento volumétrico y reducir la fracción de gases residuales en un rango medio a medio alto de revoluciones del motor, obteniendo una curva de rendimiento volumétrico con una sintonía a 4000 RPM y manteniendo valores de  $\eta_v$  cercanos al 70% para 6000 a 7000 RPM. Además, se obtuvo un mapa de  $C_D$  que modeliza el funcionamiento de los puertos con apertura de puerto y diferencia de presión como variables.

Junto con estos resultados se desarrolló un conjunto de *scripts* que permiten utilizar el simulador ICESym como una *caja negra*, pudiendo configurar, ejecutar y leer los resultados de una simulación, permitiendo utilizar el simulador acoplado a otro programa.

Como posible trabajo a futuro se puede continuar con el proceso de optimización que se inició en este trabajo, realizando más iteraciones para refinar la geometría obtenida. Así como también explorar otras funciones objetivo para la optimización con el algoritmo genético.

## 6. REFERENCIAS

- Álvarez\_Roldán. (2020). Simulación Computacional del comportamiento dinámico de los sellos de estanqueidad del motor rotativo de combustión a volumen constante (MRCVC).
- F. Moukalled, M. D., L. Mangani. (2016). *The Finite Volume Method in Computational Fluid Dynamics* (1<sup>a</sup> ed.). Springer.
- Fortin, ".-A., De Rainville, F.-M., Gardner, M.-A., Parizeau, M., & ", C. G. (2012). DEAP: Evolutionary Algorithms Made Easy. *Journal of Machine Learning Research*, 13, 2171-2175.
- Goldberg. (1989). *Genetic Algorithms, in Search, Optimization & Machine Learning* (1<sup>a</sup> ed.). Addison-Wesley Publishing Company, Inc.
- Heywood. (2018). *Internal combustion engine fundamentals* (Second Edition). McGraw-Hill Education.
- Keea, R. (1991). The Chemkin Thermodynamic Data Base.
- Launder, S. (1974). The numerical computation of turbulent flows.
- López, Cañón, W., & Nigro. (2013). Simulación computacional del ciclo operativo y curvas características de un motor de combustión interna rotativo de avanzada. *XI Congreso Iberoamericano de Ingeniería Mecánica CIBIM 2013*.
- López, Cañón, W., & Sarraf. (2016). A constant-pressure model for the overlap of chambers in rotary internal combustion engines. *Journal of Engineering for Gas Turbines and Power, Volume 138, Issue 11*.
- Montrorfano, P. (2015). SnappyHexMesh: scalable & automatic mesh generation for OpenFOAM. [https://hpc-forge.cineca.it/files/CoursesDev/public/2015/Workshop\\_HPC\\_Methods\\_for\\_Engineering/snappyHexMesh.pdf](https://hpc-forge.cineca.it/files/CoursesDev/public/2015/Workshop_HPC_Methods_for_Engineering/snappyHexMesh.pdf)
- Nigro, López, Gimenez, Pairetti & Chialvo. (2010). *ICESym: An Internal Combustion Engine Simulator*. [Copyright ©2010-2020.]. <https://github.com/jmarcelogimenez/icesym>
- Open-Cascade, C., EDF. (2001). *Salome* [The Open Source Integration Platform for Numerical Simulation]. <https://salome-platform.org/>

- Raine, R. R. (2000). ISIS 319 User Manual.
- Richard L. Burden, J. D. F. (2012). *Numerical Analysis* (9<sup>a</sup> ed.). Springer.
- Shi, Y., Ge, H.-W., & Reitz. (2011). *Computational Optimization of Internal Combustion Engines* (1<sup>a</sup> ed.). Springer.
- Shkolnik, N. S. A. C. (2005). High Efficiency Hybrid Cycle Engine. *ASME 2006 Internal Combustion Engine Division Spring Technical*.
- The-FreeCAD-Team. (s.f.). *FreeCAD*. <https://www.freecadweb.org/>
- The-OpenFOAM-Foundation. (2011). *OpenFOAM* (Ver. 8) [OpenFOAM: The open source CFD toolbox.]. <https://openfoam.org/>
- Toth. (2004). *Motor Rotativo de Combustión a volumen Constante (MRCVC)* (Patente Res. N° AR004806B1, Rec. N° P19960105411).
- Wilcox. (2006). *Turbulence Modeling for CFD* (3<sup>a</sup> ed.). D C W Industries; 3rd edition (November 1, 2006).

## **7. ANEXO I**

A continuación se dejan las tablas con los datos de coeficientes de descarga para el puerto de admisión y escape del motor resultante de la primera optimización.

Caso	Flujo	RPM	$\theta$	Cig.	$\dot{m}$	$l_v$	$\Delta P$	$C_D$	$P_0$	$P_T$	Flujo	$\gamma$	$M_M$	$C_P$	$C_V$	$R_{gas}$	$A_{ref}$	$A_{eff}$
			[grad]	[ $\frac{kg}{seg}$ ]	[mm]	[Kpa]	[·]	[Kpa]	[Kpa]	Bloq.		[ $\frac{g}{mol}$ ]	[ $\frac{kJ}{kmolK}$ ]	[ $\frac{kJ}{kmolK}$ ]	[ $\frac{cm^2}{kmolK}$ ]	[ $cm^2$ ]	[ $cm^2$ ]	
1	C	7000	10	-122,09	62,95	-7,37	0,5952	125,49	118,12	No	1,32	28,37	1121,43	846,63	293,07	18,51	11,02	
1	C	1000	110	-12,22	81,94	-0,09	0,50306	100,87	100,78	No	1,31	28,37	1164,49	889,7	293,07	24,09	12,12	
1	C	2000	110	-32,97	81,94	-0,57	0,44822	109,38	108,81	No	1,33	28,37	1112,38	837,59	293,07	24,09	10,8	
1	C	7000	110	37,17	81,94	1,57	0,35645	88,75	87,18	No	1,32	28,37	1128,41	853,62	293,07	24,09	8,59	
1	I	2000	0	15,15	38,69	0,78	0,34614	111,46	110,68	No	1,34	28,37	1090,33	815,54	293,07	11,38	3,94	
1	C	7000	120	50,47	81,94	2,62	0,34332	100,99	98,37	No	1,33	28,37	1117,72	842,93	293,07	24,09	8,27	
1	C	7000	130	70,5	81,94	4,95	0,32874	118,12	113,16	No	1,32	28,37	1121,43	846,63	293,07	24,09	7,92	
1	I	2000	120	-22,68	81,94	-0,47	0,31572	111,93	111,46	No	1,34	28,37	1090,33	815,54	293,07	24,09	7,61	
1	I	9000	50	51,48	71,76	4,09	0,30448	111,04	106,95	No	1,33	28,37	1114,72	839,93	293,07	21,1	6,42	
1	C	3000	110	17,75	81,94	0,52	0,29566	98,56	98,04	No	1,31	28,37	1152,37	877,58	293,07	24,09	7,12	
1	C	7000	0	-34,26	38,69	-7,69	0,28521	108,68	100,99	No	1,33	28,37	1117,72	842,93	293,07	11,38	3,24	
1	C	7000	50	34,78	71,76	1,75	0,27575	142,14	140,38	No	1,33	28,37	1117,22	842,43	293,07	21,1	5,82	
1	C	3000	50	19,85	71,76	0,69	0,27394	108,62	107,93	No	1,33	28,37	1102,5	827,71	293,07	21,1	5,78	
1	I	1000	100	4,95	81,94	0,04	0,25877	103,77	103,73	No	1,33	28,37	1111,03	836,24	293,07	24,09	6,23	
1	I	9000	170	-10,36	25,83	-3,69	0,17593	114,73	111,04	No	1,33	28,37	1114,72	839,93	293,07	7,59	1,34	
1	C	3000	170	-8,01	25,83	-2,34	0,16662	110,96	108,62	No	1,33	28,37	1102,5	827,71	293,07	7,59	1,27	
1	C	7000	590	8,6	14,43	18,08	0,15563	88,75	70,67	No	1,32	28,37	1128,41	853,62	293,07	4,24	0,66	
1	C	7000	170	-21,77	25,83	-18,15	0,14922	160,29	142,14	No	1,33	28,37	1117,22	842,43	293,07	7,59	1,13	
1	C	2000	590	10,43	14,43	21,86	0,14808	108,81	86,95	No	1,33	28,37	1112,38	837,59	293,07	4,24	0,63	
1	C	3000	590	-8,71	14,43	-19,74	0,13499	118,29	98,56	No	1,31	28,37	1152,37	877,58	293,07	4,24	0,57	
1	C	10000	590	-4,64	14,43	-6,57	0,12536	107,36	100,78	No	1,31	28,37	1164,49	889,7	293,07	4,24	0,53	

Tabla 7.1. Mapa de  $C_d$  del puerto de Admisión

Caso	Flujo	RPM	$\theta$	Cig.	$\dot{m}$	$l_{-v}$	$\Delta P$	$C_D$	$P_0$	$P_T$	Flujo	$\gamma$	$M_M$	$C_P$	$C_V$	$R_{gas}$	$A_{ref}$	$A_{eff}$
		[grad]	[deg]		[mm]	[Kpa]	[Kpa]		[Kpa]	Bloq.			[ $\frac{g}{m \cdot \text{at}}$ ]	[ $\frac{kJ}{kmol \cdot K}$ ]	[ $\frac{kJ}{kmol \cdot K}$ ]	[ $\frac{cm^2}{kmol \cdot K}$ ]	[ $\text{cm}^2$ ]	[ $\text{cm}^2$ ]
1	C	9000	440	-145,04	87,76	-10,72	0,57686	160,07	149,35	No	1,26	28,37	1330,46	1055,67	293,07	25,8	14,88	
1	C	9000	560	-83,33	75,75	-5,17	0,55106	154,52	149,35	No	1,26	28,37	1330,46	1055,67	293,07	22,27	12,27	
1	C	7000	560	-99,97	75,75	-11,79	0,48497	118,29	106,49	No	1,27	28,37	1307,9	1033,1	293,07	22,27	10,8	
1	C	4000	540	-76,15	76,37	-5,71	0,46505	156,47	150,76	No	1,26	28,37	1328,74	1053,94	293,07	22,45	10,44	
1	C	8000	540	-145,11	76,37	-17,09	0,46308	249,29	232,2	No	1,28	28,37	1250,09	975,3	293,07	22,45	10,4	
1	C	7000	530	-145,67	96,64	-18,26	0,45062	166,99	148,74	No	1,29	28,37	1224,49	949,7	293,07	28,41	12,8	
1	C	7000	440	-176,13	87,76	-33,42	0,44552	139,91	106,49	No	1,27	28,37	1307,9	1033,1	293,07	25,8	11,5	
1	C	2000	530	-74,49	96,64	-3,64	0,44496	168,44	164,79	No	1,26	28,37	1328,82	1054,03	293,07	28,41	12,64	
1	C	4000	530	-91,54	96,64	-6,68	0,43957	154,23	147,54	No	1,26	28,37	1316,84	1042,05	293,07	28,41	12,49	
1	C	3000	500	-19,84	123,6	-0,21	0,43741	89,41	89,2	No	1,28	28,37	1252,45	977,66	293,07	36,34	15,89	
1	C	8000	530	-91	96,64	-6,68	0,43698	154,23	147,54	No	1,26	28,37	1316,84	1042,05	293,07	28,41	12,42	
1	C	1000	500	-12,91	123,6	-0,07	0,43572	93,55	93,48	No	1,29	28,37	1212,19	937,4	293,07	36,34	15,83	
1	C	7000	500	-85,34	123,6	-3,27	0,41425	159,66	156,39	No	1,26	28,37	1327,18	1052,39	293,07	36,34	15,05	
1	C	7000	525	-101,43	106,77	-9,61	0,41325	144,92	135,31	No	1,3	28,37	1192,21	917,42	293,07	31,39	12,97	
1	C	9000	525	-54,46	106,77	-3,23	0,41192	119,08	115,85	No	1,3	28,37	1194,18	919,39	293,07	31,39	12,93	
1	C	2000	525	-70,28	106,77	-3,3	0,40892	174,81	171,51	No	1,27	28,37	1303,11	1028,31	293,07	31,39	12,84	
1	C	2000	550	-8,38	71,76	-0,13	0,35827	123,78	123,65	No	1,27	28,37	1290,7	1015,91	293,07	21,1	7,56	
1	C	2000	430	2,49	67,5	0,01	0,35305	123,65	123,64	No	1,27	28,37	1290,7	1015,91	293,07	19,84	7,01	
1	C	4000	420	-79,67	47,23	-49,34	0,27448	200,1	150,76	No	1,26	28,37	1328,74	1053,94	293,07	13,89	3,81	
1	C	8000	420	-117,42	47,23	-109,35	0,24676	341,55	232,2	No	1,28	28,37	1250,09	975,3	293,07	13,89	3,43	
1	C	1000	525	51,16	106,77	5,72	0,22448	141,34	135,61	No	1,26	28,37	1312,7	1037,91	293,07	31,39	7,06	
1	C	8000	500	2,39	123,6	0,02	0,20251	74,72	74,7	No	1,27	28,37	1274,81	1000,02	293,07	36,34	7,36	
1	C	8000	410	-65,86	26,96	-237,72	0,197	385,27	147,54	Sí	1,26	28,37	1316,84	1042,05	293,07	7,93	1,56	
1	C	2000	410	-47,62	26,96	-11,7	0,19007	281,79	164,79	No	1,26	28,37	1328,82	1054,03	293,07	7,93	1,51	
1	C	4000	410	-54,02	26,96	-237,72	0,16158	385,27	147,54	Sí	1,26	28,37	1316,84	1042,05	293,07	7,93	1,28	
1	C	7000	410	-85,11	26,96	-496,51	0,16044	645,25	148,74	Sí	1,29	28,37	1224,49	949,7	293,07	7,93	1,27	
1	C	2000	405	-29,39	16,83	-263,8	0,12654	435,31	171,51	Sí	1,27	28,37	1303,11	1028,31	293,07	4,95	0,63	
1	C	1000	405	-16,36	16,83	-100,33	0,11239	241,67	141,34	No	1,26	28,37	1312,7	1037,91	293,07	4,95	0,56	
1	C	9000	405	-31,33	16,83	-513,57	0,09782	629,42	115,85	Sí	1,3	28,37	1194,18	919,39	293,07	4,95	0,48	
1	C	7000	405	-38,62	16,83	-652,9	0,09631	788,21	135,31	Sí	1,3	28,37	1192,21	917,42	293,07	4,95	0,48	

Tabla 7.2. Mapa de  $C_D$  del puerto de escape