

UNIVERSIDAD NACIONAL AUTÓNOMA DE MÉXICO PROGRAMA DE MAESTRÍA Y DOCTORADO EN INGENIERÍA QUÍMICA - METALURGIA

Efecto del gas de cobertura en los mecanismos de transferencia de calor dentro de arcos eléctricos de soldadura

tesis que para optar por el grado de: Maestro en ingeniería

PRESENTA: RODRIGO VILLARREAL MEDINA

TUTOR PRINCIPAL DR. MARCO AURELIO RAMÍREZ ARGÁEZ, FACULTAD DE QUÍMICA

CIUDAD UNIVERSITARIA, CDMX, 2021 MAYO



Universidad Nacional Autónoma de México



UNAM – Dirección General de Bibliotecas Tesis Digitales Restricciones de uso

DERECHOS RESERVADOS © PROHIBIDA SU REPRODUCCIÓN TOTAL O PARCIAL

Todo el material contenido en esta tesis esta protegido por la Ley Federal del Derecho de Autor (LFDA) de los Estados Unidos Mexicanos (México).

El uso de imágenes, fragmentos de videos, y demás material que sea objeto de protección de los derechos de autor, será exclusivamente para fines educativos e informativos y deberá citar la fuente donde la obtuvo mencionando el autor o autores. Cualquier uso distinto como el lucro, reproducción, edición o modificación, será perseguido y sancionado por el respectivo titular de los Derechos de Autor.

JURADO ASIGNADO:

Presidente:	Dr. Campillo Illanes Bernardo Fabián
Secretario:	Dr. Méndez Pinto Patricio
Vocal:	Dr. Ramírez Argáez Marco Aurelio
1er. Suplente:	Dr. González Rivera Carlos
20. Suplente:	Dr. Flores Cedillo Osvaldo

La tesis se realizó en Laboratorio 203. Edificio D. Facultad de Química. UNAM. CDMX. México.

TUTOR DE TESIS:

Dr. Marco Aurelio Ramírez Argáez, Facultad de Química

Resumen

En esta tesis de grado se usaron los resultados numéricos obtenidos en el *software* CFD Phoenics del conjunto de gases de cobertura más utilizados en la soldadura de arco eléctrico, con el fin de obtener *mapas de mecanismos de transporte de energía predominante*. Los mapas se obtuvieron usando un código en MATLAB que encuentra el mecanismo dominante de entrada y salida de energía en cada celda y la intensidad de este. Se encontró que la estructura de los mapas es esencialmente la misma para todos los gases y que el tamaño de la zona donde predomina cada mecanismo depende de la distribución de los vectores: de densidad de corriente para el efecto Joule, gradiente de temperatura para la conducción y velocidad para la convección.

Índice general

In	dice	le figuras v	'11
Ín	dice	le tablas	IX
1.	Intr 1.1. 1.2. 1.3.	oducción Revisión del estado del arte Hipótesis Objetivo	$ \begin{array}{c} 1 \\ 3 \\ 5 \\ 5 \end{array} $
2.	Met 2.1. 2.2. 2.3.	odología Modelo matemático 2.1.1. Suposiciones 2.1.1.1. Propiedades del gas de cobertura 2.1.2. Ecuaciones gobernantes 2.1.3. Condiciones de frontera Solución numérica Creación de los mapas de predominancia 2.3.1. Mapas de mecanismos de transporte de energía predominante	7 7 8 12 14 17 19
3.	Res ³ .1.	Itados y discusión de resultados 2 Resultados	<pre>23 23 26 27 28 30 30 31 33 34 35 36</pre>
4.	Con	clusiones	39
А.	Cód	go	11
Bi	bliog	rafía	31

Índice de figuras

1.1.	Dibujo de un arco eléctrico típico de un proceso de soldadura	2
1.2.	Mecanismos de transferencia de energía y algunas fuerzas promotoras de flujo de	
	fluidos en el sistema de arco eléctrico, adaptado de [1]	4
2.1.	Esquema de la variación del potencial eléctrico a lo largo del arco eléctrico	8
2.2.	Composición de algunos plasmas a presión atmosférica en función de la tempe-	
2.3.	ratura a) argón-helio 50 % [2], b) argón, c) nitrógeno y d) aire [3] Propiedades termodinámicas para cada gas de cobertura; a) volumen específico,	9
	b) calor específico, c) entalpía y d) entalpía volumétrica	10
2.4.	Propiedades de transporte y coeficiente de radiación para cada gas de cober- tura. a) conductividad térmica, b) conductividad eléctrica, c) viscosidad y d)	
	coeficiente de radiación neto.	11
2.5.	Cantidades adimensionales para cada gas de cobertura. a) Prandtl, b) Prandtl	
	magnético y c) Prandtl termomagnético	12
2.6.	Dominio computacional usado en el modelo de arco eléctrico.	15
2.7.	Resultados del análisis de sensibilidad de la malla para un arco de argón de 10	
	mm y 200 A a) velocidad, b) temperatura, c) presión y d) densidad de corriente,	
	medidos en el eje de simetría [61]	18
2.8.	Comparación entre isotermas obtenidas experimentalmente por Hsu y colabora- dores [7] y resultados del modelo utilizado a) 100 A, b) 200 A y c) 300 A, a 10	
	mm de longitud.	19
2.9.	Diagrama del flujo para obtener los mapas de mecanismos de transporte de	
	energía predominante.	21
3.1.	Contornos de temperatura para los distintos gases de cobertura	24
3.2.	Perfiles de temperatura a) ánodo y b) eje de simetría	25
3.3.	Calor total aportado a la pieza de trabajo para cada gas de cobertura	26
3.4.	Mapas de predominancia para gases monoatómicos a) argón, y b) helio	28
3.5.	Mapas de predominancia para gases diatómicos a) hidrógeno, b) nitrógeno, y c)	
	oxigeno	29
3.6.	Mapas de predominancia para gases moleculares, es este caso únicamente CO_2 .	30
3.7.	Mapas de predominancia para mezclas de gases a) aire y b) argón-helio 50-50	31
3.8.	Longitud de los diferentes mecanismos en el eje de simetría. a) entradas de energía	
	y b) salidas de energía	32
3.9.	Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de	
	temperaturas para argón y helio	- 33

3.10. Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de	
temperaturas para hidrógeno, nitrógeno y oxigeno.	35
3.11. Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de	
temperaturas para CO_2	36
3.12. Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de	
temperaturas para aire y la mezcla Ar-He $50\%.$	37

Índice de tablas

2.1.	Condiciones de frontera del modelo matemático.	14
2.2.	Densidades de corriente y radio del <i>spot</i> del cátodo para todos los gases de protección simulados	16
3.1.	Recopilación de temperatura máxima y el calor total transferido al ánodo para todos los gases de cobertura. Arcos de 200 A y 10 mm de longitud	26
3.2.	Máximos y mínimos de cada mecanismo de transferencia de calor para todos los gases simulados.	27

Capítulo 1

Introducción

Por su versatilidad, productividad y bajo costo relativo, la soldadura es el proceso más utilizado para unir materiales metálicos en muchas ramas de la industria; desde la construcción hasta el sector aeroespacial. Además, representa una fracción importante de la economía del sector secundario. Tan solo en el año 2019 el mercado global de productos relacionados con la soldadura fue estimado en 14.49 mil millones de dólares y con proyecciones de crecimiento del 6.2% para el 2027 [4].

La razón por la cual la soldadura de arco eléctrico con gas (*GMA*, *Gas Metal Arc Welding*) es importante industrialmente se debe a que proporciona fuente de calor suficientemente intensa para fundir las orillas del material base asegurando la unión entre piezas o, si es necesario, fundir la cantidad de material de aporte necesario tal que logre la unión deseada [5]. El arco eléctrico usado en los procesos de soldadura es un arco de alta corriente (100-200A) y bajo voltaje (10-50 V) y comúnmente a presión atmosférica.

Desde un punto de vista simplificado el arco es un mecanismo por el cual, debido a la aplicación de una diferencia de potencial, los electrones se emiten desde el cátodo, se transfieren a una región de gas ionizado (plasma) y son condensados en la pieza de trabajo¹.

Para su estudio, el arco se puede dividir en cinco zonas de interés [5].

- Spot del cátodo: Es la parte del electrodo desde donde se emiten los electrones
- Zona de caída catódica: Región gaseosa adyacente al cátodo donde existe un marcado gradiente de potencial
- Columna del arco: Es la región caliente y brillante que se establece entre el electrodo y la pieza de trabajo.
- Zona de caída anódica: Región gaseosa adyacente al ánodo que también presenta un gradiente de potencial alto
- Ánodo: Es la pieza de trabajo donde se absorben los electrones

Una característica importante de estos arcos es que debido a las condiciones de presión atmosférica, las colisiones entre las especies presentes en el arco (electrones, iones, partículas neutras) son más frecuentes y equilibran la temperatura entre estas, por lo cual se establece un equilibrio termodinámico local en la región del arco (*LTE*, *Local Thermodynamic Equilibrium*), clasificando los arcos de soldadura como plasmas térmicos. El estudio de estos sistemas

 $^{^1\}mathrm{En}$ esta tesis el cátodo es el electrodo y el ánodo es la pieza de trabajo, se usan indistintamente.

corresponde a una rama de la física llamada física de plasmas. En la Fig. 1.1 se presenta una representación esquemática 2D de un arco eléctrico de soldadura, donde se observa la forma de campana típica de un arco eléctrico.



Figura 1.1: Dibujo de un arco eléctrico típico de un proceso de soldadura.

Paralelo al establecimiento de la diferencia de potencial entre el ánodo y cátodo, debido al paso de flujo de corriente eléctrica axial se establece un campo magnético azimutal que interactúa con la densidad de corriente, generando fuerzas de cuerpo que impulsan el plasma en dirección axial hasta que impacta con la pieza de trabajo, formando un *jet*.

La forma de campana es causada por la disminución de la magnitud de las fuerzas de cuerpo electromagnéticas en dirección radial, haciendo que después de impactar el ánodo, las fuerzas de corte dispersen el jet a lo largo del ánodo (jet de pared), ensanchándolo. Las velocidades que alcanza el jet son altas debido a la diferencia de presión generada justo abajo del cátodo.

Como el plasma es conductor eléctrico por definición, el efecto Thomson y la condensación de electrones dentro del arco no son fenómenos que se pueden considerar triviales y por lo tanto, despreciables. Aunque el plasma es conductor, su resistencia eléctrica es mayor a la de los metales, haciendo que el efecto Joule sea muy grande, aportando la mayor cantidad de energía al arco.

La transferencia de energía en el arco es un proceso complejo que involucra varios mecanismos; dentro del arco se debe considerar la convección causada por las altas velocidades que alcanza el plasma, así como la conducción, que es consecuencia de los enromes gradientes de temperatura presentes en el arco. También debido a las altas temperaturas (más de 10,000 K para arcos de argón) los efectos de radiación desde el arco y dentro de él deben tomarse en cuenta para capturar correctamente las características del fenómeno físico, sin olvidar el mencionado efecto Joule.

En las interfases entre el arco y los electrodos ocurren fenómenos de interfase complejos que dependen de los electrones y otras especies, como el efecto Thomson. Para electrodos consumibles, las gotas de metal de aporte fundido proveen la mayor cantidad de energía a la pieza de trabajo, a diferencia de los electrodos no consumibles donde la energía transferida solo depende de la interacción arco-ánodo [2].

1.1. Revisión del estado del arte

Por su importancia tecnológica, es importante comprender y controlar los fenómenos físicos que ocurren dentro de la soldadura con arco eléctrico. Este hecho es algo que se comprendió rápidamente desde la aparición de las primeras aplicaciones de la soldadura eléctrica. Por las características tan particulares de dichos fenómenos es preferible estudiarlos por medio de técnicas numéricas y aproximaciones analíticas sencillas, sin dejar de lado la necesidad de contar con mediciones experimentales, necesarias para validar los resultados obtenidos por modelos computacionales. Las características dentro del arco, como la temperatura, son medidas por métodos espectroscópicos y cámaras infrarrojas [6–9], técnicas que aunadas a termopares, cámaras de alta velocidad y metalografías son utilizadas al momento de determinar el efecto del arco sobre la pieza de trabajo, sobre todo de la zona afectada por el calor (*HAZ, Heat Affected Zone*)[8, 10].

Dicho lo anterior, existe una gran cantidad de modelos matemáticos que representan el arco eléctrico, y que han evolucionado a la par del incremento en la capacidad de computo de las computadoras. Hay modelos bi y tridimensionales enfocados al estudio del efecto de un solo gas de cobertura [11–16], mezclas de gases [1, 17–19] y la presencia de iones metálicos en el plasma debido a la evaporación de la pieza de trabajo [20–24]. Los modelos varían en complejidad, y por tanto, grado de realismo, ya que hay modelos en estado transitorio, modelos que incluyen el consumo del material de aporte y las interacciones del arco con la piscina de soldadura [25], la influencia de las zonas fuera del equilibrio [26, 27], electrodos en movimiento, etcétera [28–40].

Sin importar la complejidad del modelo, es de vital importancia conocer la cantidad de calor transferido del arco a la pieza de trabajo, entre otras cantidades, ya que determina la calidad de la soldadura. [2, 41–43]. Para lograr una buena soldadura se requiere que la fuente de calor, en este caso el arco eléctrico, transfiera un flux de calor en el rango de $5 \times 10^6 - 5 \times 10^8 \quad W/m^2$, flux que depende de la intensidad de corriente, longitud de arco, gas de cobertura, entre otras variables [5, 44]. La transferencia de energía de los electrodos al arco y viceversa es bien conocida, en la Fig. 1.2 se muestran los mecanismos mas importantes presentes en el cátodo, la columna del arco, el ánodo y las posibles interacciones entre ellos [1, 2]. Lu y colaboradores [45] identificaron las mejores condiciones de operación para maximizar la eficiencia térmica de arcos de soldadura en placas de aluminio, así como la contribución porcentual de cada mecanismo en el arco.



Figura 1.2: Mecanismos de transferencia de energía y algunas fuerzas promotoras de flujo de fluidos en el sistema de arco eléctrico, adaptado de [1].

Algunos autores modelan el arco como una fuente de calor móvil (puntual, linear o planar) que actúa sobre la pieza de trabajo, para así predecir la zona afectada por el calor, la micro estructura, los esfuerzos residuales, etcétera. Estos modelos teóricos consideran que el arco provoca una distribución de calor en el ánodo tipo Gaussiana [46, 47], elipsoidal [48, 49], doble elipsoidal [50] o híbrida [51]. Este tipo de suposiciones también permiten calcular distribuciones de temperatura dentro del arco y rapideces de enfriamiento [52–54].

A pesar de la vasta cantidad de modelos de diferentes complejidades, no se ha estudiado a profundidad la contribución y localización a detalle de cada mecanismo de transferencia de energía dentro del plasma que conforma el arco eléctrico. Schnick y colaboradores [55] representaron la columna del arco como un cilindro, dividido en una sección exterior de argón y una interior compuesta de argón y vapor de hierro, en cuya parte central identificaron los mecanismos mas importantes y su dependencia con respecto al porcentaje de vapor de hierro. La identificación de los parámetros mas importantes en un sistema es un paso previo para realizar análisis de orden de magnitud [56], análisis que puede servir para crear relaciones algebraicas sencillas que predigan características del arco. Por ejemplo, Delgado-Álvarez y colaboradores [57, 58] lograron encontrar correlaciones que permiten calcular propiedades del arco que no dependen del gas de cobertura, todo esto para gases monoatómicos. Como parte complementaria a la *representación universal del arco* creada por Delgado-Álvarez *et al.*, se usaron los resultados de las simulaciones numéricas para generar *mapas de mecanismos de energía dominante* donde se muestra la intensidad de cada mecanismo de transferencia de calor, la frontera del arco, etcétera, en atmósferas de argón y helio. En dichos trabajos se analizaron los cambios de cada mecanismo provocados por la variación de la corriente y longitud del arco; encontrándose que la longitud del arco solo tiene efecto sobre la entrada de calor por convección en el ánodo, incrementándose de manera proporcional. La corriente modifica el tamaño y la intensidad, pero no la estructura de las zonas de cada mecanismo presente en el arco. También se especuló que el cambio de gas de protección es la variable que modifica la estructura, tamaño e intensidad de los mecanismos [59–61]. Por lo anterior es el motivo de este trabajo analizar el rol que juega el uso de diferentes gases de protección en los mapas de predominancia.

Después de una extensa y exhaustiva revisión de la literatura especializada se hace notar que muy pocos trabajos se enfocan a estudiar las estructuras de los mecanismos de transferencia de calor en arcos eléctricos en soldadura, lo que indica que es una gran área de oportunidad para la investigación, ya que el entendimiento de esta estructura y de las predominancias en los mecanismos de transferencia de calor en la columna del arco mejorara el control de la densidad de energía que transfiere el arco a las uniones soldadas. Además aumentará el conocimiento cuantitativo de características del arco mediante balances simplificados de energía en zonas donde hay pocos mecanismos predominantes, conocimiento que se desconocen actualmente.

1.2. Hipótesis

Las propiedades físicas de cada gas de cobertura modifican radicalmente las intensidades y particularidades de la transferencia de energía en los arcos eléctricos de soldadura.

1.3. Objetivo

Analizar las características e importancia de los diferentes mecanismos de transferencia de energía, por medio de mapas de predominancia, para los siguientes gases de protección:

- Argón
- Helio
- CO_2
- Oxígeno

- Hidrógeno
- Nitrógeno
- Ar-He 50 %
- Aire

Capítulo2

Metodología

2.1. Modelo matemático

El modelo matemático usado para estudiar el arco eléctrico de soldadura fue desarrollado por Ramírez *et al.* [62]. Este modelo se desarrollo como un paso previo para estudiar hornos de arco eléctrico, ya que las ecuaciones gobernantes son las mismas.

En este capitulo primero se describen las suposiciones requeridas para simplificar el problema, después se plantean las ecuaciones gobernantes y finalmente se describe el conjunto de condiciones de frontera necesarias para resolver el modelo.

2.1.1. Suposiciones

Para simplificar el análisis se realizaron suposiciones que permiten ahorrar recursos computacionales y tiempo de cómputo sin quitarle verosimilitud al modelo matemático. La suposición más importante es asumir que la columna del arco se encuentra en equilibrio térmico local, lo cual quiere decir que la temperatura de las especies es uniforme en la mayoría de la región del arco. En la Figura 2.1 se considera como varía bruscamente el potencial en las regiones inmediatamente adyacentes a los electrodos, este gradiente de potencial provoca que la hipótesis de equilibrio térmico entre las especies no se cumpla. Entonces para simular correctamente la región del arco se ha propuesto que el tamaño de la malla cerca de los electrodos sea 0.01-0.04 cm, evitando el uso de modelos más complicados [63]. Otra forma de evitar esta dificultad es asumir que la conductividad eléctrica de los nodos advacentes a los electrodos corresponde a la de su vecino inmediato (en dirección axial). En cuanto a la geometría del electrodo, este se considera que es una superficie plana y no se incluye en el dominio computacional. Haciendo referencia a este último, el dominio es una región 2D de 10 mm \times 10 mm, donde se utilizan coordenadas cilíndricas y se aprovechan las simetrías del sistema, convirtiéndolo en un modelo de simetría axial. La pieza de trabajo se considera plana. La fuente de poder se considera de corriente directa, así que se asume estado estable. Los efectos de radiación dentro del arco se consideran nulos debido a que la longitud del arco no es muy grande, a esta característica se le llama plasma ópticamente delgado. Otras suposiciones acerca de los parámetros magnetohidrodinámicos del plasma incluyen régimen laminar, incompresibilidad y convección magnética despreciable.



Figura 2.1: Esquema de la variación del potencial eléctrico a lo largo del arco eléctrico.

2.1.1.1. Propiedades del gas de cobertura

Es parte importante del modelo conocer las propiedades del gas de protección, ya que influye en el desarrollo de las simulaciones numéricas, además de su efecto en la física del proceso. Por ejemplo, la dependencia de las propiedades con la temperatura provoca que el modelo matemático sea no lineal y difícil de converger.

Las propiedades de los gases de cobertura se clasifican en [2]:

- Termodinámicas: Densidad, calor específico, entalpía especifica y entalpía volumétrica
- Coeficientes de transporte: Conductividad térmica, conductividad eléctrica y viscosidad
- Coeficientes netos de emisión radiativa

Los datos numéricos de las propiedades de cada gas (excepto el aire) en función de la temperatura usados en las simulaciones se obtuvieron gracias a una comunicación y colaboración privada con el investigador Anthony Murphy. Las propiedades del aire se obtuvieron de Boulos y colaboradores [64]. También es posible, si se desea, calcular las propiedades a partir de parámetros termodinámicos y la ecuación de Boltzmann, siempre y cuando se tengan datos como la energía de ionización, sección de colisión, masa atómica, etcétera [2, 64–68].

En la Figura 2.2 se muestran las especies presentes en diferentes arcos (a presión atmosférica) cuando se cambia la temperatura [2, 3]. Este tipo de gráficas ayudan a comprender los cambios que sufren las propiedades de cada gas ya que la forma de las curvas de cada propiedad están relacionadas a diferentes fenómenos que suceden al incrementar la temperatura, en particular la conductividad térmica es reflejo de la cantidad de calor transportada por las especies presentes dentro del arco [64]. En las Figs. 2.3 y 2.4 se encuentran las propiedades termodinámicas y los coeficientes de transporte respectivamente, ambos en función de la temperatura, para diferentes gases de protección. Tal como la conductividad térmica, el calor específico tiene picos asociados a las ionizaciones y disociaciones de cada especie, que también provocan incrementos bruscos

2.1 Modelo matemático



Figura 2.2: Composición de algunos plasmas a presión atmosférica en función de la temperatura a) argón-helio 50 % [2], b) argón, c) nitrógeno y d) aire [3].

en la entalpía especifica; mientras que la densidad disminuye a medida que la temperatura se incrementa, consecuencia del gas ideal. El uso del volumen específico y entalpía volumétrica permite disminuir las diferencias de dichas propiedades entre los gases. El hidrógeno domina a todos los demás gases en el volumen específico, lo cual indica que es el gas menos denso, mientras el argón es el gas mas denso. Los picos del calor específico están asociados a los procesos de disociación (para gases moleculares) y de ionización [20]. En este sentido el hidrógeno tiene los picos mas pronunciados y el oxigeno los valores de C_p mas bajos. El gas con mas picos es el CO₂ con tres. La entalpía específica muestra un comportamiento muy interesante y diferente para cada gas, por ejemplo a bajas temperaturas (6000 K) el oxígeno tiene la entalpía especifica volumétrica mas alta, mientras el CO₂ tiene entalpía negativa hasta 4000 K aproximadamente. A temperaturas mayores a 10 000 K el nitrógeno tiene mayor entalpía volumétrica, mientras el helio y el hidrógeno se encuentran en los últimos lugares en el rango de 10 000 K-21 000 K y 21 000 K-30 000 K respectivamente.

2. METODOLOGÍA



Figura 2.3: Propiedades termodinámicas para cada gas de cobertura; a) volumen específico, b) calor específico, c) entalpía y d) entalpía volumétrica

La conductividad térmica del hidrógeno presenta un pico muy pronunciado alrededor de 4 000 K y domina a los demás gases hasta aproximadamente 16 000 K, temperatura a partir de la cual el helio tiene mayor conductividad térmica. El argón presenta las conductividades térmicas mas bajas en casi todo el intervalo de temperatura. La conductividad eléctrica de todos los gases (a excepción del argón) es mas o menos similar hasta los 21 000 K aproximadamente, temperatura a partir de la cual el hidrógeno y el helio tienen valores mas altos de conductividad eléctrica, mientras los demás gases presentan curvas de conductividad mas suaves. A temperaturas menores a 26 000 K, el gas mas viscoso es el helio, y en segundo lugar se encuentra la mezcla de argón-helio, mientras que el hidrógeno es el menos viscoso de todos los gases.

Otra propiedad contemplada es el coeficiente de radiación neto, ya que la radiación es el principal mecanismo de salida de energía. El gas con coeficiente de emisión mas alto es el nitrógeno hasta los 24 000 K aproximadamente, temperatura a partir de la cual el aire lidera los valores de coeficientes de radiación. El helio parece tener los coeficientes de radiación mas bajos.

2.1 Modelo matemático



Figura 2.4: Propiedades de transporte y coeficiente de radiación para cada gas de cobertura. a) conductividad térmica, b) conductividad eléctrica, c) viscosidad y d) coeficiente de radiación neto.

El Prandtl es un numero adimensional que sirve para cuantificar el cociente de la difusividad entre cualesquiera dos mecanismos de transporte moleculares, las Ecs. (2.2)-(2.3) contienen las formulas de tres números adimensionales que relacionan mecanismos importantes en el arco.

$$Pr = \frac{\nu}{\alpha} = \frac{\rho C_p}{k} \tag{2.1}$$

$$Pr_{mag} = \frac{\nu}{\eta} = \frac{\mu_0 \sigma \mu}{\rho} \tag{2.2}$$

$$Pr_{termomag} = \frac{\alpha}{\eta} = \frac{\mu_0 \sigma k}{\rho C_p} \tag{2.3}$$

El primero es el Prandtl clásico que relaciona la disipación de momentum con respecto a la disipación de calor, el segundo es el Prandtl magnético que es el cociente entre el transporte difusivo de momentum y la difusividad magnética, mientras que la ultima expresión es el Prandtl termomagnético que compara la difusividad de energía y la difusividad magnética. La Fig. 2.5 muestra la variación de las tres cantidades adimensionales de las Ecs. (2.2)-(2.3) en función de la temperatura.

2. METODOLOGÍA



Figura 2.5: Cantidades adimensionales para cada gas de cobertura. a) Prandtl, b) Prandtl magnético y c) Prandtl termomagnético

2.1.2. Ecuaciones gobernantes

En la región del arco eléctrico comprendida entre el electrodo y la pieza de trabajo suceden múltiples fenómenos físicos que se pueden modelar usando una combinación de las ecuaciones de continuidad, Navier-Stokes y las ecuaciones de Maxwell.

$$\frac{\partial}{\partial z}(\rho v_z) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(\rho r v_r) = 0 \qquad \text{Continuidad}$$
(2.4)

donde v_r es la componente radial de la velocidad, v_z es la componente axial de la velocidad y ρ es la densidad del plasma. Las componentes axial y radial de la ecuación de Navier-Stokes son, respectivamente:

$$\frac{\partial}{\partial z}(\rho v_z^2) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(\rho r v_r v_z) = -\frac{\partial P}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial z}(\mu \frac{\partial v_z}{\partial z}) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(r\mu(\frac{\partial v_z}{\partial r} + \frac{\partial v_r}{\partial z})) - B_\theta J_r$$
(2.5)

$$\frac{\partial}{\partial z}(\rho v_r v_z) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(\rho r v_r^2) = -\frac{\partial P}{\partial r} + \frac{\partial}{\partial z}(\mu(\frac{\partial v_r}{\partial z} + \frac{\partial v_z}{\partial r}) + \frac{2}{r}\frac{\partial}{\partial r}(\mu(\frac{r\partial v_r}{\partial r}) - \frac{2v_r}{r^2}\mu)) + B_\theta J_z \quad (2.6)$$

Donde P es la presión, J_r es la densidad de corriente radial, J_z es la densidad de corriente axial y B_{θ} es la densidad de flujo magnético en dirección azimutal. Cabe destacar la presencia del término de fuerzas de cuerpo en forma de la fuerza de Lorentz $(J \times B)$ que es el término que acopla el movimiento del plasma con los fenómenos electromagnéticos y es el responsable de la generación del *jet* de plasma. La ecuación de conservación de energía, usando la entalpía (h) como variable dependiente se escribe como:

$$\frac{\partial}{\partial z}(\rho v_z h) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial}(\rho r v_r h) = \frac{\partial}{\partial z}(\frac{k}{C_p}\frac{\partial h}{\partial z}) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(\frac{kr}{C_p}\frac{\partial h}{\partial r}) + S_t$$
(2.7)

Donde S_t es el termino fuente descrito por la Ec. (2.8), mientras que C_p es el calor específico y k la conductividad térmica del plasma.

$$S_t = \left(\frac{J_z^2 + J_r^2}{\sigma}\right) - S_r + \frac{5}{2} \frac{k_B}{e} \left(\frac{J_z}{C_p} \frac{\partial h}{\partial z} + \frac{J_r}{C_p} \frac{\partial h}{\partial r}\right)$$
(2.8)

El primer término representa la generación de calor debido al efecto Joule, S_r son las perdidas por radiación dentro del seno del plasma mientras que el ultimo termino está asociado al calor transportado por el flujo de electrones, llamado efecto Thomson. El electromagnetismo está regido por las ecuaciones de Maxwell, a saber:

$$\nabla \times E = 0$$
 Ley de Faraday (2.9)

$$\nabla \times H = J$$
 Ley de Ampere (2.10)

$$\nabla \cdot B = 0$$
 Ley de Gauss (2.11)

Donde E es el vector de campo eléctrico, J es el vector de densidad de corriente, H es el vector de campo magnético y B es el vector de densidad de flujo magnético. Para calcular todas las características electromagnéticas, también se deben incluir las ecuaciones de conservación de carga y la ley de Ohm (Ecs. (2.12) y (2.13)).

$$\nabla \cdot J = 0 \tag{2.12}$$

$$J = \sigma E \tag{2.13}$$

Existen dos formas de resolver este conjunto de ecuaciones electromagnéticas, usando el potencial eléctrico o el campo magnético. Los resultados numéricos usando ambas cantidades son muy similares [69]. En este caso se utilizó el potencial eléctrico definido como:

$$E = -\nabla\Phi \tag{2.14}$$

Combinando las ecuaciones anteriores (Ecs. (2.12), (2.13) y (2.14)) se obtiene:

$$\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(\sigma\frac{\partial\Phi}{\partial r}) + \frac{\partial}{\partial z}(\sigma\frac{\partial\Phi}{\partial z}) = 0$$
(2.15)

Resolviendo esta ecuación y usando nuevamente la ley de Ohm (Ec. (2.13) se obtienen la componente radial y la componente axial del vector de densidad de corriente.

$$J_r = -\sigma \frac{\partial \Phi}{\partial r} \tag{2.16}$$

$$J_z = -\sigma \frac{\partial \Phi}{\partial z} \tag{2.17}$$

Para obtener el flujo de densidad magnética azimutal (B_{θ}) , se puede asumir que la densidad de corriente en dirección radial es despreciable, por lo cual se puede obtener integrando la ley de Ampere (Ec. (2.10)).

$$B_{\theta} = \frac{\mu_0}{r} \int_0^r J_z r dr \tag{2.18}$$

2.1.3. Condiciones de frontera

La Tabla 2.1 muestra las condiciones de frontera que se deben aplicar para resolver el modelo. Los segmentos o regiones corresponden a la Figura 2.6.

 Tabla 2.1: Condiciones de frontera del modelo matemático.

Región	Р	V_r	V_z	h	Φ
AB	$\frac{\partial P}{\partial z} = 0$	0	0	$h = h_0$ (T=3500 K) y Ec. (2.20)	$\frac{\partial \Phi}{\partial z} = \frac{J_c}{\sigma}$
BC	$\frac{\partial P}{\partial z} = 0$	0	0	$h = h_0$ (T=3500 K)	$\frac{\partial \Phi}{\partial z} = 0$
CD	$P = P_{atm}$	0	$\frac{\partial}{\partial z}(\rho V_z) = 0$	$\frac{\partial h}{\partial z} = 0$	$\frac{\partial \Phi}{\partial z} = 0$
DE	$P = P_{atm}$	$\frac{\partial V_r}{\partial r} = 0$	$\frac{\partial V_z}{\partial r} = 0$	$\tfrac{\partial h}{\partial r} = 0$	$\frac{\partial \Phi}{\partial r} = 0$
\mathbf{EF}	$\frac{\partial P}{\partial z} = 0$	0	0	$h = h_0$ (T=1500 K) y Ec. (2.26)	$\Phi = 0$
AF	$\frac{\partial P}{\partial r} = 0$	0	$\frac{\partial V_z}{\partial r} = 0$	$\tfrac{\partial h}{\partial r} = 0$	$\frac{\partial \Phi}{\partial r} = 0$

La condición más importante es la densidad de corriente en la región AB ya que permite introducir un flujo de corriente en una zona de radio conocido llamado *spot* del electrodo (cátodo) que permite resolver la ecuación del potencial eléctrico. La longitud de esta zona solo depende de la intensidad de corriente aplicada tal como muestra la Ec. (2.19).

$$R_c = \sqrt{\frac{I}{\pi J_c}} \tag{2.19}$$

Las superficies del spot, cátodo y de la pieza de trabajo (AB, BC y FE respectivamente)



Figura 2.6: Dominio computacional usado en el modelo de arco eléctrico.

son consideradas estáticas (condición de no deslizamiento) e impermeables. La región AF se considera un eje de simetría, por lo cual todos los flujos de las cantidades de interés valen cero en esa frontera. Las zonas CD y ED se consideran superficies abiertas a la atmósfera.

Las condiciones de flujo de calor en los electrodos son de especial interés, ya que la calidad de la soldadura realizada depende fuertemente de la cantidad de calor transferida del arco a la pieza de trabajo. Como se estableció anteriormente, cerca de ambas superficies ocurren fenómenos que destruyen el equilibrio térmico local y generan gradientes de potencial eléctrico que deben ser incluidas de alguna forma para obtener simulaciones realistas. Al gradiente de potencial establecido cerca del cátodo se le llama caída catódica. La caída catódica genera a su vez un flujo de calor descrito por la Ec. (2.20).

$$Q_c = J_c V_c \tag{2.20}$$

Donde V_c es la caída de potencial, que para un electrodo de tungsteno (cátodo) es de aproximadamente 4 V [31] y J_c es la densidad de corriente que sale del *spot* del cátodo. Los cátodos termoiónicos, como es el caso del cátodo de tungsteno usado en los cálculos, poseen una densidad de corriente entre $10^7 - 10^8 \frac{A}{m^2}$ [31]. En la Tabla 2.2 se muestran las densidades de corriente y los radios del *spot* para cada gas utilizado, calculado de acuerdo a la Ec. (2.19). Los valores de

 J_c se obtuvieron de forma iterativa, ajustando el R_c de tal forma que la isoterma de conducción sea menor que el *spot* del cátodo.

Tabla 2.2: Densidades de corriente y radio del *spot* del cátodo para todos los gases de protección simulados.

Gas	J_c (A/m ²)	R_c (m)
Argón	4.1E07	1.24E-03
Ar-He 50%	4.1E07	1.24E-03
$\rm CO_2$	4.1E07	1.24E-03
Helio	4.1E07	1.24E-03
Hidrógeno	1.24E08	7.16E-04
Nitrógeno	6.5 E07	9.89E-04
Oxígeno	6.5 E 07	9.89E-04
Aire	6.5E07	9.89E-04

La región del ánodo (pieza de trabajo) también posee un flujo de calor asociado a la caída anódica, consecuencia de la liberación de energía que causa el tránsito de electrones del plasma a la pieza de trabajo, que es

$$Q_a = J_a V_a \tag{2.21}$$

Otros mecanismos que son importantes para lograr un buen acoplamiento entre el charco de soldadura y el arco son la condensación de electrones, la transferencia de calor por convección, la transferencia de calor por radiación y la energía transportada por los electrones. La condensación de electrones que pasa de la columna de plasma a la pieza de trabajo produce un flujo de calor, descrito en la siguiente ecuación.

$$Q_{cond} = J_a \Phi_c \tag{2.22}$$

 Φ_c es la función trabajo del ánodo. El acero es la pieza de trabajo más común y la suma de la función trabajo mas la caída anódica es igual a 6.76 V [31]. La convección en el ánodo se calcula usando una correlación empírica correspondiente a un chorro de fluido que incide sobre una superficie rígida (Ec. (2.23)).

$$Q_{conv} = \frac{0.515}{\lambda_w} (\frac{\rho_b \mu_b}{\rho_w \mu_w})^{0.11} (\rho_w \mu_w \frac{dv_r}{dr})^{0.5} (h_b - h_w)$$
(2.23)

 λ_w es el número de Prandtl y el subíndice w indica que esa propiedad pertenece a la zona de la pieza de trabajo y el subíndice b indica los valores de cada propiedad en la capa limite. La entalpía h_w es la correspondiente a la temperatura de fusión típica de la pieza de trabajo (1500 K) [31]. La radiación en el arco eléctrico es un fenómeno importante que no debe despreciarse como una forma de intercambiar calor con la pieza de trabajo, esta contribución se calcula por medio de la siguiente integral.

$$Q_{rad,i} = \int_{V_j} \frac{S_r}{4\pi r_{i,j}^2} \cos \Psi dV_j$$
 (2.24)

 S_r es la perdida por radiación por unidad de volumen en el arco, $r_{i,j}$ es la distancia entre cada elemento de la superficie de la pieza de trabajo a cada elemento de volumen en el arco, Ψ es el anglo solido entre la distancia $r_{i,j}$ y el vector normal a la superficie del ánodo; V_j es el elemento diferencial de volumen del arco.

Los electrones también transportan calor debido a las colisiones entre ellos y otras especies presentes en el arco, esto es llamado efecto Thomson, descrito por la Ec. (2.25).

$$Q_e = \frac{5J_a}{2e}k_B(\alpha T_b - T_w) \tag{2.25}$$

El parámetro α es un factor que toma en cuenta que en la región cercana al ánodo no se cumple la condición de equilibrio térmico local y representa la relación entre la temperatura media de los electrones y temperatura del plasma cerca del ánodo. En este caso se seleccionó un valor de $\alpha = 1.2$ [29].

Finalmente, el flujo de calor total transferido al ánodo desde el arco corresponde a la suma de cada mecanismo presente en esa región.

$$Q_{total} = Q_{rad} + Q_{conve} + Q_{condu} + Q_e + Q_a \tag{2.26}$$

El esfuerzo de corte que provoca el jet de plasma al incidir sobre la pieza de trabajo se calcula usando la ley de viscosidad de Newton

$$\tau_a = -\mu \frac{dv_r}{dz}\Big|_w \tag{2.27}$$

2.2. Solución numérica

El modelo fue resuelto numéricamente usando el *software* CFD PHOENICS versión 2017, que resuelve las ecuaciones de continuidad, Navier-Stokes, energía y potencial eléctrico. Este software utiliza la técnica numérica de volumen de control creada por Patankar y colaboradores [70]. Subrutinas escritas en FORTRAN fueron implementadas para resolver las ecuaciones de Maxwell, así como los términos fuente de la ecuación de conservación de energía (efecto Joule, efecto Thomson, perdidas por radiación, etc.)

Previamente a realizar las simulaciones cambiando el gas de cobertura, se realizaron estudios para determinar la sensibilidad de la malla, siendo una malla estructurada de 60×60 la malla óptima para realizar cada calculo. La malla no uniforme posee mayor número de celdas cerca del electrodo y la pieza de trabajo, así como en la región adyacente al eje de simetría. La Fig. 2.7 muestra los resultados en mallas de 40×40 , 60×60 , 80×80 de la velocidad, temperatura, presión y densidad de corriente, en el eje de simetría, para un arco de argón de 10 mm de longitud y 200 A de corriente [61].



Figura 2.7: Resultados del análisis de sensibilidad de la malla para un arco de argón de 10 mm y 200 A a) velocidad, b) temperatura, c) presión y d) densidad de corriente, medidos en el eje de simetría [61]

La validación del modelo matemático se realizó comparando perfiles de temperatura, presión y velocidad (en diversas regiones del arco y para arcos de argón) con resultados de otros modelos matemáticos propuestos previamente y con mediciones experimentales, mostrando buena concordancia entre ambos. También se compararon flujos de calor y densidades de corriente en el ánodo (pieza de trabajo). En la Fig. 2.8 se comparan las isotermas obtenidas por Hsu y colaboradores [7] y el modelo utilizado en este trabajo, para arcos de argón de 10 mm de longitud a 100, 200 y 300 A [61].



Figura 2.8: Comparación entre isotermas obtenidas experimentalmente por Hsu y colaboradores [7] y resultados del modelo utilizado a) 100 A, b) 200 A y c) 300 A, a 10 mm de longitud.

Cabe destacar que el uso de propiedades dependientes de la temperatura y el alto acoplamiento entre las ecuaciones gobernantes hacen que el problema del arco eléctrico sea difícil de converger, ya que se requieren de 100 mil a 200 mil iteraciones cuando se comienzan los cálculos desde cero y de 20 mil a 40 mil iteraciones cuando se parte de campos contenidos previamente. El tiempo necesario para converger cada calculo oscila entre 4 y 5 horas cuando se parte desde cero y entre 1 y 2 horas cuando se inician los cálculos con resultados previos, ambos usando una computadora con cuatro núcleos y procesador Intel Xeon CPU E3-1245, 8 MB Cache, 3.30 GHz .

2.3. Creación de los mapas de predominancia

Con el objeto de observar el efecto del gas de cobertura como la variable de entrada, sobre los mecanismos de transferencia de calor, se seleccionó una corriente y longitud de arco fija 200 A y 10 mm respectivamente. Cada caso se resolvió de acuerdo a lo especificado en la sección de solución numérica.

2.3.1. Mapas de mecanismos de transporte de energía predominante

Una vez obtenidos los resultados numéricos de cada simulación, se extrajeron los datos de la ecuación de conservación de energía en cada celda del dominio de cómputo. Los cinco mecanismos presentes son:

- 1. Conducción
- 2. Convección
- 3. Efecto Joule
- 4. Efecto Thomson
- 5. Radiación

Los valores de cada mecanismo obtenidos en las simulaciones se procesaron para obtener mapas de dominancia cuantitativos. El proceso comienza con el cálculo de la suma de entradas y salidas en cada celda, para después dividirlo entre el máximo (y el mínimo) de dicha celda. También se encontró el máximo y mínimo global de cada mecanismo. Otras relaciones necesarias para crear los mapas son cocientes entre el valor de cada mecanismo en las diferentes celdas y el máximo/mínimo global de cada mecanismo, a este cociente se le llama valor dominante normalizado.

Los mapas de dominancia de los mecanismos de transferencia de calor se obtuvieron usando un código escrito en MATLAB. Primero cada celda se etiquetó asignándole un valor del uno a cinco dependiendo del mecanismo dominante (el número correspondiente a cada mecanismo es igual al de la lista del inicio de la sección). El mecanismo dominante se seleccionó cuando su contribución fuera mayor a 55 %. Posteriormente para cada mecanismo, y su correspondiente entrada y salida, se generó un arreglo de la misma dimensión que la discretización del dominio de cómputo. A cada componente del arreglo se le asignó el valor dominante normalizado si la celda tiene la etiqueta del mecanismo y está en su correspondiente ciclo. En caso contrario se asigna que no es un numero (NaN, $Not \ a \ Number$). Construidos todos los arreglos, el comando contourf() se utilizó para dibujar las isolíneas y los contornos de cada mecanismo. A fin de suavizar las isolíneas y hacerlas mas continuas, se interpolaron linealmente los datos entre cada celda. En la Fig. 2.9 se encuentra un diagrama de flujo que resume todas las operaciones anteriores y en el Apéndice A se encuentra el código utilizado para obtener el mapa de predominancia para el gas argón como ejemplo.



Figura 2.9: Diagrama del flujo para obtener los mapas de mecanismos de transporte de energía predominante.

Hay algunas características comunes a todos los mapas que es necesario mencionar. Por ejemplo, los mapas incluyen dos isotermas que delimitan el tamaño del arco. La isoterma interior es la isoterma a la cual es aceptado que el gas comienza a conducir electricidad, mientras
que la isoterma exterior se toma como la frontera donde el arco es todavía visible. Las isolíneas representan segmentos donde la cantidad indicada representa el porcentaje relativo de dominancia de entradas o salidas de energía en cada celda, y se calcula con las Ecs. (2.28) y (2.29) respectivamente.

Dominancia de entrada =
$$\frac{\text{magnitud de la entrada dominante}}{\text{suma de entradas}}$$
 (2.28)

Dominancia de salida =
$$\frac{|\text{magnitud de la salida dominante}|}{\text{suma de salidas}}$$
 (2.29)

Las zonas blancas entre mecanismos son de dos tipos. Las líneas estrechas blancas que separan las regiones entre mecanismos representan celdas donde no hay un mecanismo dominante, *i.e.* las contribuciones entre mecanismo se encuentran en proporciones similares. Las regiones blancas extensas son lugares donde uno de los mecanismos va disminuyendo en intensidad hasta desaparecer su preponderancia mientras el otro mecanismo va dominando poco a poco. La escala de valores en los mapas es logarítmica para poder capturar la abrupta variación de los valores (en $\frac{W}{m^3}$) de cada mecanismo. Esta escala ayuda a descartar magnitudes muy débiles que se encuentren fuera de las isotermas que delimitan el arco.

Capítulo 3

Resultados y discusión de resultados

En este capitulo se presentan los resultados numéricos de arcos de soldadura de 10 mm de longitud y 200 A de intensidad de corriente. Se presentan contornos de temperatura, perfiles de temperatura en el eje de simetría y la pieza de trabajo, seguidos de flujos de calor transferidos al ánodo. Después se presentan los mapas de mecanismos de transporte de energía predominante para los diferentes gases seleccionados. Al final de la sección se presenta la discusión de las características de cada mapa. A fin de simplificar la presentación de resultados, los mapas de cada gas de protección se dividieron en monoatómicos, diatómicos, moleculares y mezclas.

3.1. Resultados

En la Fig. 3.1 se muestran los contornos de temperatura para los diferentes gases de protección. Las zonas mas calientes de los arcos varían en extensión, por ejemplo, el argón presenta una región de mayor temperatura mucho mas chica que el helio, pero mas ancha que el hidrógeno.

3. RESULTADOS Y DISCUSIÓN DE RESULTADOS



Figura 3.1: Contornos de temperatura para los distintos gases de cobertura.

La pieza del trabajo, así como el eje de simetría, son regiones donde es importante conocer los perfiles de temperatura. En el la Fig. 3.2 se muestran ambos perfiles. En el ánodo, el helio tiene temperaturas mas altas que todos lo demás gases, mientras el argón tiene un perfil muy particular, ya que empieza con una temperatura alta cerca del eje de simetría que disminuye hasta una meseta que continua hasta el R_c , punto a partir del cual la temperatura aumenta hasta una temperatura mayor a la presente cerca del eje de simetría. En cuanto a las temperaturas en el eje de simetría, el hidrógeno posee el perfil mas pronunciado, así como la temperatura



máxima más alejada del cátodo (aproximadamente 2.21 mm), mientras que la temperatura máxima del argón es la mas cercana al cátodo.

Figura 3.2: Perfiles de temperatura a) ánodo y b) eje de simetría.

El calor total transferido al ánodo es la suma de la convección, la condensación de electrones, el efecto Thomson y la radiación, suma que se grafica con respecto a la coordenada radial en la Fig. 3.3, cabe destacar que en esta figura el valor del flujo de calor del hidrógeno es de aproximadamente 21E09W, valor que distorsiona la grafica, por lo que se realizo un acercamiento hacia el origen. En general la mayor parte de la energía aportada al ánodo se localiza en la zona inmediata al eje de simetría y disminuye rápidamente conforme se aleja de dicho eje.



Figura 3.3: Calor total aportado a la pieza de trabajo para cada gas de cobertura.

La Tabla 3.1 también contiene las temperaturas máximas y el calor total transferido al ánodo de cada arco simulado. La temperatura máxima se encuentra en el eje de simetría, mientras que el calor transferido al ánodo se calculo sumando la contribución de cada mecanismo (conducción, convección, efecto Thomson y radiación) e integrando numéricamente a lo largo de la superficie de trabajo.

Tabla 3.1: Recopilación de temperatura máxima y el calor total transferido al ánodo para todoslos gases de cobertura. Arcos de 200 A y 10 mm de longitud.

Cas de cohertura	Temperatura máxima	Calor total (W)		
	(K)			
Argón	21275	2.32E05		
Helio	20908	1.77E05		
CO_2	21529	2.78E05		
Hidrógeno	28904	1.48E06		
Oxigeno	20034	1.67 E05		
Nitrógeno	23991	3.69E05		
Ar-He 50%	21065	1.03E05		
Aire	23528	2.68 ± 05		

El hidrógeno tiene la temperatura máxima mas grande, así como la cantidad de calor transferida al ánodo mas grande. El arco de oxigeno tiene la temperatura máxima mas baja de todos los gases, mientras que la mezcla argón-helio transfiere menos calor al ánodo.

3.1.1. Mapas de transferencia de energía predominante

En la Tabla 3.2 se compilan los valores máximos y mínimos de cada mecanismo. Los valores positivos (máximos) son entradas, mientras que los valores negativos son salidas (mínimos). En el caso de que algún valor sea cero o muy cercano, significa que el mecanismo no contribuye en la respectiva entrada (o salida). Por lo tanto, solo el efecto Joule es siempre positivo (aporta energía) y solo la radiación es siempre negativo (enfría el arco). Los demás mecanismos están presentes tanto en entradas como en salidas.

 Tabla 3.2: Máximos y mínimos de cada mecanismo de transferencia de calor para todos los gases

 simulados.

Gas de cobertura	Conducción (W)		Convección (W)		Efecto Joule (W)		Efecto Thomson (W)		Radiación (W)	
	Mínimo	Máximo	Mínimo	Máximo	Mínimo	Máximo	Mínimo	Máximo	Mínimo	Máximo
Argón	-5.76E11	1.46E12	-1.69E11	1.90E11	1.65E-02	1.00E12	-5.72E11	1.54 E11	-1.45E10	0
Helio	-1.52E12	1.50E12	-6.02E11	5.72 E10	4.76E-03	1.32E13	-4.82E12	3.09E10	-2.36E08	0
CO_2	-1.27E12	5.20 E11	-3.95E11	7.64 E11	1.72 E01	3.71E12	-2.07E12	5.70 E10	-2.42E10	0
Hidrógeno	-2.19E13	1.09E12	-7.08E12	6.28 E 12	3.60E-02	3.07 E13	-7.14E12	1.19E12	-3.62E09	0
Oxigeno	-1.41E12	1.05 E12	-6.11E11	4.54 E11	4.96E-03	5.48E12	-3.12E12	1.40E11	-1.94E08	0
Nitrógeno	-1.54E12	4.11E11	-1.23E12	3.31 E 12	1.38E-02	7.90 E12	-4.06E12	2.90 E11	-1.21E10	0
Ar-He 50%	-2.28E11	2.36E11	-1.63E11	6.07 E10	3.58E-03	1.28E12	-7.00E11	1.54 E10	-6.88E08	0
Aire	-1.63E12	8.11E11	-9.88E11	1.38E12	1.48E04	7.44 E12	-3.90E12	1.39E11	-1.08E10	0

3.1.1.1. Gases monoatómicos

En la Figura 3.4 se encuentran los mapas de predominancia para los arcos de argón (inciso a)) y helio (inciso b)), a 200 A y 10 mm de longitud de arco. El arco de helio muestra un arco más reducido que el de argón. El efecto Joule es mucho más grande en tamaño e intensidad en el arco de argón, ya que se extiende desde el cátodo hasta más allá de la mitad de la longitud del arco, mientras que en el caso del helio se extiende hasta aproximadamente la mitad del arco. La predominancia de la radiación en el argón es mayor, más extendida y con marcados gradientes en el arco de argón que en el arco de helio, donde solo se concentra en la región media del arco. La conducción en ambos arcos solo es importante en la región del ánodo como salida, con la diferencia de ser más intensa en la zona adyacente al ánodo en el argón, mientras que en el helio es de intensidad uniforme, pero de mayor extensión, con una pequeña región muy débil en el centro del arco. La diferencia entre ambos arcos es en las entradas debido al mecanismo de convección. En el helio la intensidad de este mecanismo es mayor en intensidad y extensión que el argón, pero muestra gradientes menos pronunciados. En el argón la convección solo es intensa cerca del eje de simetría, manteniéndose de la misma intensidad conforme se aleja de la línea central. Las salidas por convección son similares en ambos arcos, solo cambian en tamaño.

3. RESULTADOS Y DISCUSIÓN DE RESULTADOS



Figura 3.4: Mapas de predominancia para gases monoatómicos a) argón, y b) helio.

3.1.1.2. Gases diatómicos

En esta sección se presentan los mapas de predominancia del oxígeno, nitrógeno e hidrógeno (Figura 3.5), ya que todos presentan una estructura diatómica homonúclear.



Figura 3.5: Mapas de predominancia para gases diatómicos a) hidrógeno, b) nitrógeno, y c) oxigeno.

El arco de nitrógeno y el de oxígeno presentan tamaño y forma del arco muy similar, al contrario del hidrógeno que es el arco más estrecho de todos los gases simulados. La estructura de las entradas y salidas en el oxígeno y nitrógeno es similar, a excepción de una zona de las entradas de energía, entre las isotermas de conducción y óptica. En esa zona es donde existe predominancia del efecto Thomson en el caso del oxígeno, mecanismo que en el nitrógeno solo se encuentra en el cátodo como salida. La región donde la convección como entrada es intensa, es menor en el arco de nitrógeno que el arco de oxígeno. La única diferencia entre el efecto Joule para dichos arcos es que para el oxígeno la región donde predomina este mecanismo es corta y menos intensa en dirección axial. La convección como salida presenta intensidad y gradientes similares en ambos gases, así como la conducción cerca del ánodo. La radiación es más intensa en el oxígeno, ya que tiene una intensidad unitaria en casi toda la región donde está presente.

El arco de hidrógeno es un sistema con características muy particulares, ya que no presenta dominancia del efecto Thomson cerca del cátodo sino en una débil región rodeada por convección

en la parte superior del arco. El efecto Joule en el arco de hidrógeno ocupa la mayoría de la longitud axial del arco, mientras la convección como entrada es poco intensa hasta acercarse al ánodo. por el contrario, la convección como salida ocupa gran parte del arco, tanto que prácticamente tiene encapsulada la radiación en dos pequeñas islas al centro del arco y una región más grande e intensa en el tercio inferior del arco. Debajo de esos dos mecanismos de salida de calor se encuentra la conducción con una intensidad bajísima.

3.1.1.3. Gases moleculares

El único gas molecular simulado es el CO_2 , que es el gas reactivo más utilizado en la práctica. El arco es el tercero en extensión después de la mezcla argón-helio y argón puro. A pesar de que el efecto Joule ocupa casi toda la región del arco en las entradas, la intensidad cerca del cátodo es menor y con menos gradientes que en los demás gases. La convección como entrada de energía es intensa en la zona del ánodo, pero decae rápidamente en intensidad al alejar en dirección radial o axial. Las salidas de energía en este gas son similares en estructura que los demás gases, solo presentando una franja junto al cátodo y fuera de la isoterma de conducción donde la conducción es importante. Cabe destacar que esta región es similar en tamaño e intensidad al efecto Thomson. La radiación ocupa la mayoría de la región central del arco y presenta una intensidad alta con pocos gradientes. La conducción cerca del ánodo es muy poco intensa. Todo lo mencionado anteriormente se puede ver en la Figura 3.6.



Figura 3.6: Mapas de predominancia para gases moleculares, es este caso únicamente CO₂.

3.1.1.4. Mezclas

Ya que la mezcla de gases de protección más utilizada es Ar-He, se seleccionó una combinación de ambos gases al mismo porcentaje para observar los cambios en los mapas de predominancia. El aire al ser esencialmente una mezcla de oxígeno y nitrógeno se consideró en esta categoría, además de ser el gas presente en la atmósfera terrestre. En la Figura 3.7 tenemos los mapas de predominancia de ambas mezclas.



Figura 3.7: Mapas de predominancia para mezclas de gases a) aire y b) argón-helio 50-50.

El tamaño del arco de la mezcla Ar-He es mayor que el arco de aire, de hecho, es el arco más extenso de todos los arcos simulados. Por la diferencia de tamaños, la extensión (en dirección radial) de cada mecanismo es diferente, pero conservan la misma estructura. En ambos, los mecanismos de entrada son principalmente el efecto Joule y la convección. La zona más intensa del efecto Joule es ligeramente más grande en la mezcla Ar-He, pero disminuye y se conserva mas o menos contante conforme se aleja del cátodo. La longitud radial de las entradas por convección es mayor y los colores intensos para el caso de la mezcla Ar-He que para el aire. En el caso de las entradas en mezcla Ar-He hay una pequeña franja fuera de la isoterma de conducción que predice que el efecto Thomson es dominante en ese pequeño lugar. En los mecanismos de salida, el efecto Thomson y la convección son fundamentalmente iguales en intensidad, mientras que la región donde se encuentra la radiación es alargada y presenta variaciones en el aire. La conducción también es muy similar en intensidad en las dos mezclas.

3.2. Discusión de resultados

La Figura 3.8 muestra la predominancia de los mecanismos de entrada y salida desde el cátodo hasta el ánodo para todos los gases, medidos en el eje se simetría. El eje de simetría es una zona importante ya que sobre esta linea se encuentran las temperaturas, presiones y velocidades máximas [45].



Figura 3.8: Longitud de los diferentes mecanismos en el eje de simetría. a) entradas de energía y b) salidas de energía.

Presentados en esta forma, es claro que el gas de cobertura no cambia la estructura de las entradas, pero si su predominancia en el eje de simetría. El efecto Joule en el hidrógeno ocupa la mayor parte del eje, seguido del arco de nitrógeno, mientras que la mezcla argón-helio y el helio puro tienen la longitud mínima de entrada de energía por efecto Joule. El caso de las salidas de energía sobre el eje de simetría es mas complicado, ya que en algunos gases existe una débil zona de conducción en medio del arco, mientras que para el hidrógeno no hay dominancia del efecto Thomson cerca del cátodo. La radiación ocupa la mayor parte de las salidas del arco, sobre todo en el argón. El helio y el hidrógeno tienen la zona de predominancia de radiación mas corta en el eje de simetría. La predominancia de la zona de conducción cerca del ánodo en la mezcla argón-helio es mayor que en todos los demás gases. En cuanto a las mezclas 50 % He-50 % Ar y aire, podemos decir que la primera se parece mas al helio que al argón, mientras

que la segunda se parece mas al oxigeno que al nitrógeno, siendo este ultimo resultado lógico, pues en el aire predomina el oxigeno.

Para conservar la estructura de la sección de resultados, el análisis de los mapas se mantiene con la misma clasificación de los gases de cobertura y se presenta a continuación.

3.2.1. Gases monoatómicos

El arco de argón tan dilatado se explica por el bajo calor especifico y la baja entalpía que posee el argón, ya que el argón tiene los valores mas bajos en ambas propiedades de todos los gases. En la Fig. 3.9 inciso a) se yuxtaponen las densidades de corriente para el argón y el helio, a pesar que el helio tiene valores de densidad de corriente mas grande, los vectores no están tan dispersos como en arco de argón, razón por la cual la extensión donde domina el efecto Joule en el argón es mayor. Por el contrario los valores de velocidad en el helio son mas grandes y uniformes que en el argón (inciso b) Fig. 3.9), haciendo que la dominancia del mecanismo convectivo sea mas grande y con menos gradientes en las entradas de energías.



Figura 3.9: Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de temperaturas para argón y helio.

La diferencia entre la convección como salida de energía en ambos gases también esta rela-

cionada con la velocidad del *jet*, ya que en el helio la velocidad cerca del cátodo es mas grande que en el argón. Los coeficientes de radiación neto del arco dominan sobre los del helio en todo el intervalo de temperatura del arco, por tal motivo la radiación es mas extensa en el mapa de argón que en el de helio. En el inciso c) de la Fig. 3.9 el gradiente de temperatura muy cerca del ánodo es mayor en el argón, haciendo que la intensidad del mecanismo de conducción en el argón sea mayor en dicho gas que en el helio. El inverso de ese comportamiento sucede en la región superior del arco, donde los gradientes térmicos son mas grandes en el helio y causan una débil zona de conducción cerca del centro del arco.

3.2.2. Gases diatómicos

En este grupo de gases, la abismal diferencia entre el calor especifico y la entalpía del hidrógeno con respecto a los otros dos gases provoca que este sea el arco mas constreñido, mientras que la diferencia de ambas propiedades en el nitrógeno y el oxigeno es menor, dando lugar a arcos de tamaño similar. La falta de dominancia del efecto Thomson como mecanismo dominante cerca del cátodo en el hidrógeno se debe que las temperaturas mas altas en el arco de hidrógeno se encuentran muy separadas del cátodo (ver Fig. 3.1), lo cual provoca que los gradientes térmicos en esa región tengan que competir con la transferencia de energía por convección asociada al desarrollo del *jet*. En la Fig. 3.10 inciso c) se puede ver que los valores de los gradientes de temperatura en el hidrógeno son más grandes que la de los otros gases, ahora bien, la velocidad en la columna de plasma del hidrógeno es tan grande que abruma todos los demás mecanismos de salida en el arco, lo cual provoca que la zona donde domina la convección sea mas grande. Los vectores de velocidad del hidrógeno, nitrógeno y oxigeno están en la Fig. 3.10 inciso b). El comportamiento particular del coeficiente de radiación del hidrógeno, que disminuye cuando aumenta la temperatura hace que la región asociada a este mecanismo sea la menor de los tres gases.

En la Fig 3.10 inciso a), los vectores de densidad de corriente del hidrógeno están más extendidos en el espacio del arco, además el valor máximo de J es el mas grande de los gases diatómicos, pero se desvanece muy rápido conforme se aleja del cátodo. Por el contrario los valores de la densidad de corriente en el nitrógeno y oxigeno son similares. Esto explica el tamaño del efecto Joule como mecanismo dominante en este grupo de gases. Como la longitud de la zona donde se ensancha el arco al chocar con la pieza de trabajo en el arco de hidrógeno es menor que la de los otros dos gases, el tamaño de la convección como entrada es muy pequeña, pero intensa por la velocidad de la columna de plasma.



Figura 3.10: Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de temperaturas para hidrógeno, nitrógeno y oxigeno.

3.2.3. Gases moleculares

En la Fig. 3.11 se aprecian los vectores de densidad de corriente, velocidad y gradiente de temperatura. Comparando los vectores de densidad de corriente y velocidad, inciso a) y b) respectivamente, se observa que en la parte superior del arco los valores de densidad de corriente son lo suficientemente grandes para dominar la entrada de energía en el arco, mientras que en la región cercana al ánodo la velocidad es mas grande que la densidad de corriente, por lo cual la convección domina en dicha región.

La región donde domina el efecto Thomson es pequeña comparada con otros arcos, ya que la temperatura es ligeramente menor en la zona contigua al cátodo respecto a los otros gases. Los valores de velocidad y temperatura son regulares, por lo que los mecanismos de radiación y convección dominan en las regiones con mayor temperatura y velocidad dentro del arco, como es de esperarse. En el inciso c) de la Fig. 3.11 el gradiente de temperaturas es mas grande en la región de la pieza de trabajo, haciendo que la conducción de calor sea el mecanismo que subyuga los demás en esa zona.



Figura 3.11: Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de temperaturas para CO₂.

3.2.4. Mezclas

La mezcla Argón-Helio tiene el arco mas amplio de la pareja de gases de esta sección, que de nuevo es explicado por los bajos valores de entalpía y viscosidad con respecto al aire, sin embargo el calor especifico de la mezcla de Ar-He es mayor que el C_p del aire a partir de 19500 K aproximadamente. Las diferencias en salidas de energía comienzan con la extensión del efecto Thomson, que es ligeramente menor en el aire, debido a que la temperatura cerca del cátodo es menor que en la mezcla Ar-He (1100 K). La velocidad del jet de aire en la parte superior del arco es aproximadamente el doble que la del *jet* de Ar-He, como se ve en el inciso b) de la Fig. 3.12, sin embargo los valores del Pr del aire en ese intervalo de temperaturas son menores que los de la mezcla Ar-He (Fig. 2.5), motivo por el cual los efectos del mecanismo de convección son mas intensos en el arco de la mezcla binaria de argón-helio. Siguiendo la tendencia de los demás gases, la extensión de la región donde domina la conducción cerca del ánodo es proporcional a la extensión de los gradientes de temperatura tal como se ve en la Fig. 3.12 inciso c), haciendo que la zona de conducción en el arco de Ar-He sea mas grande e intensa. Los coeficientes de radiación del aire son mayores a los de la mezcla Ar-He, sin embargo las perdidas por radiación dominan una zona mayor en el mapa de Ar-He, esto solo se debe a que esta mezcla es mas ancha en la región central.



Figura 3.12: Comparación entre a) densidad de corriente, b) velocidades y c) gradiente de temperaturas para aire y la mezcla Ar-He 50 %.

Al comparar la densidad de corriente de ambos gases (Fig. 3.12 inciso a)) se nota que el valor máximo de la magnitud de J es mayor en el aire y que los vectores ocupan casi la misma área de ambos arcos, por lo que las zonas donde domina el efecto Joule deberían ser similares, sin embargo la viscosidad, y por ende, el coeficiente de difusividad de momentum, es mas grande en la región central del arco de Ar-He, por lo cual domina el mecanismo de convección en casi todo el arco.

Capítulo 4

Conclusiones

Todos los gases simulados tienen como mecanismo predominante en la entrada al efecto Joule y la convección. Dado que la corriente se mantuvo constante en los experimentos numéricos, la intensidad como mecanismo dominante del efecto Joule es similar en todos los gases cambiando solo la extensión donde domina el efecto Joule, que es acorde a la distribución de los vectores de densidad de corriente. El sistema que presenta mayor predominancia de la convección en la entrada es el arco de helio, seguido muy de cerca por el arco de la mezcla Ar-He, ambos cuentan con los valores de viscosidad mas grandes, que ayuda a que domine el mecanismo de convección.

La estructura de las salidas de energía en los arcos simulados es (en dirección axial descendente) efecto Thomson, convección, radiación y conducción. La excepción es el arco de hidrógeno que no presenta dominancia del efecto Thomson cerca del cátodo. La presencia del efecto Thomson esta relacionado con las temperaturas y corrientes mas grandes dentro del arco, casi siempre ubicadas cerca del cátodo, mientras que la conducción esta relacionada con el arreglo del gradiente de temperaturas sin la interacción de la densidad corriente. La radiación siempre se presenta en la región central de los arcos, donde el perfil de temperaturas tiene valores mas grandes y donde la difusividad de momentum tiene valores mínimos.

Apéndice A

Código

```
Creador de imagenes de mecanismos
  0
                                   2
2
        dominantes de t. de calor
                                   8
  °
3
        Escrito por Alfredo Delgado
  %
                                   응
4
  5
  % Limpiar la memoria y la pantalla
6
  clear all;
  close all;
  clc;
9
10
  11
  %%%%%Procesamiento de datos Argon %%%%%%
12
  13
14
  % Crear directorios y lista de datos
15
 Dir = 'C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis\
16
    Mecanismos_Ar\*.csv';
17 pathRead = 'C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis\
    Mecanismos_Ar';
 Datos = dir(Dir);
18
19
20
  % Crear rutas para guardar datos
21 pathName = 'C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis\
    Mecanismos_Ar\Procesados';
22
```

```
if ~exist(pathName, 'dir')
23
^{24}
            mkdir(pathName);
   end
25
26
   Encontrar mecanismo dominante
27
   for k=1:size(Datos, 1)
^{28}
             vector = csvread('C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\
^{29}
                 Datos_tesis\Mecanismos_Ar\mecanismos_ar.csv');
             for j=1:length(vector)
30
31
                       arreglo(1) = vector(j,3);
                       \operatorname{arreglo}(2) = \operatorname{vector}(j, 4);
32
                       arreglo(3) = vector(j,5);
33
                       \operatorname{arreglo}(4) = \operatorname{vector}(j, 6);
34
                       \operatorname{arreglo}(5) = \operatorname{vector}(j,7);
35
                       i = 1;
36
                       mecanismo(j,1) = i;
37
                       mecanismo(j,2) = i;
38
                       valor = arreglo(i);
39
                       valor2 = arreglo(i);
40
                       for i=2:length(arreglo)
41
                                if valor < arreglo(i)</pre>
42
                                          mecanismo(j,1) = i;
^{43}
                                          valor = arreglo(i);
^{44}
                                 end
^{45}
46
                       end
                       for i=2:length(arreglo)
47
                                 if valor2 > arreglo(i)
48
                                          mecanismo(j,2) = i;
^{49}
                                          valor2 = arreglo(i);
50
                                 end
51
                       end
52
                       arreglo = [];
53
        end
54
        csvwrite('C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis\
55
            Mecanismos_Ar\Procesados\mecanismos.csv',mecanismo);
```

56 end

```
57
58
59
  % Crear directorios y lista de datos
60
61 archivol = csvread('C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis
      \Mecanismos_Ar\mecanismos_ar.csv');
62 archivo2 = csvread('C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis
      \Mecanismos_Ar\Procesados\mecanismos.csv');
63
64
  for i=1:length(archivo1)
          r(i) = archivol(i,1);
65
           z(i) = \operatorname{archivol}(i, 2);
66
  end
67
   68
   % 5 columnas por mecanismo (entrada) Isolineas
69
70
  for i=1:length(archivo2)
^{71}
           if archivo2(i,1) == 1
72
                  condu(i) = archivol(i, 8);
73
           else condu(i) = NaN;
74
           end
75
76 end
 for i=1:length(archivo2)
77
          if archivo2(i,1) == 2
78
                  conve(i) = archivol(i,8);
79
          else conve(i) = NaN;
80
           end
81
82 end
  for i=1:length(archivo2)
83
          if archivo2(i,1) == 3
84
                   joule(i) = archivo1(i,8);
85
           else joule(i) = NaN;
86
           end
87
ss end
  for i=1:length(archivo2)
89
         if archivo2(i,1) == 4
90
```

```
thom(i) = archivol(i, 8);
91
           else thom(i) = NaN;
92
           end
93
   end
^{94}
   for i=1:length(archivo2)
95
           if archivo2(i, 1) == 5
96
                   radi(i) = archivol(i, 8);
97
           else radi(i) = NaN;
98
           end
99
100
   end
   101
   % 5 columnas por mecanismo (entrada) contornos
102
   103
   for i=1:length(archivo2)
104
           if archivo2(i,1) == 1
105
                   condu1(i) = archivo1(i, 10);
106
           else condul(i) = NaN;
107
           end
108
   end
109
   for i=1:length(archivo2)
110
           if archivo2(i, 1) == 2
111
                   convel(i) = archivol(i,11);
112
           else convel(i) = NaN;
113
           end
114
115
   end
   for i=1:length(archivo2)
116
           if \operatorname{archivo2}(i, 1) == 3
117
                   joule1(i) = archivo1(i, 12);
118
           else joule1(i) = NaN;
119
           end
120
   end
121
   for i=1:length(archivo2)
122
           if \operatorname{archivo2}(i, 1) == 4
123
                   thom1(i) = archivo1(i, 13);
124
           else thom1(i) = NaN;
125
126
           end
```

```
127 end
   for i=1:length(archivo2)
128
           if \operatorname{archivo2}(i, 1) == 5
129
                   radi1(i)=archivo1(i,14);
130
           else radi1(i) = NaN;
131
           end
132
133 end
   134
   % 5 columnas por mecanismo (salidas) isolineas
135
    136
   for i=1:length(archivo2)
137
           if archivo2(i,2) == 1
138
                   scondu(i) = archivol(i,9);
139
           else scondu(i) = NaN;
140
           end
141
142
  end
   for i=1:length(archivo2)
^{143}
           if archivo2(i,2) == 2
144
                   sconve(i) = archivol(i,9);
145
           else sconve(i) = NaN;
146
           end
147
148 end
   for i=1:length(archivo2)
149
           if archivo2(i,2) == 3
150
                   sjoule(i)=archivol(i,9);
151
           else sjoule(i) = NaN;
152
           end
153
   end
154
   for i=1:length(archivo2)
155
           if \operatorname{archivo2}(i,2) == 4
156
                   sthom(i) = archivol(i,9);
157
           else sthom(i) = NaN;
158
           end
159
   end
160
   for i=1:length(archivo2)
161
           if \operatorname{archivo2}(i,2) == 5
162
```

```
sradi(i) = archivol(i,9);
163
           else sradi(i) = NaN;
164
           end
165
   end
166
167
   168
   % 5 columnas por mecanismo (salidas) contornos
169
   170
   for i=1:length(archivo2)
171
           if archivo2(i,2) == 1
172
                   scondu1(i) = archivo1(i, 15);
173
           else scondul(i) = NaN;
174
           end
175
176
   end
   for i=1:length(archivo2)
177
           if archivo2(i,2) == 2
178
                   sconvel(i) = archivol(i, 16);
179
           else sconvel(i) = NaN;
180
           end
181
   end
182
   for i=1:length(archivo2)
183
           if archivo2(i,2) == 3
184
                   sjoule1(i) = archivo1(i,17);
185
           else sjoule1(i) = NaN;
186
           end
187
   end
188
   for i=1:length(archivo2)
189
           if \operatorname{archivo2}(i, 2) == 4
190
                   sthom1(i) = archivo1(i, 18);
191
           else sthom1(i) = NaN;
192
           end
193
   end
194
   for i=1:length(archivo2)
195
           if \operatorname{archivo2}(i,2) == 5
196
                   sradi1(i) = archivo1(i, 19);
197
           else sradi1(i) = NaN;
198
```

```
end
199
200
   end
    201
    %Arreglo de datos en forma de matriz
202
    203
   fila = 60;
204
   for i = 1:60
205
           for j = 1:60
206
                   mr(i,j) = r(j+fila*(i-1));
207
208
                   mz(i,j) = z(j+fila*(i-1));
209
    % Isolineas
210
211
                   mcondu(i,j) = condu(j+fila*(i-1));
212
                   mconve(i,j) = conve(j+fila*(i-1));
^{213}
214
                   mjoule(i,j) = joule(j+fila*(i-1));
                   mthom(i,j) = thom(j+fila*(i-1));
215
                   mradi(i,j) = radi(j+fila*(i-1));
216
217
                   mscondu(i,j) = scondu(j+fila*(i-1));
218
                   msconve(i,j) = sconve(j+fila*(i-1));
219
                   msjoule(i,j) = sjoule(j+fila*(i-1));
220
                   msthom(i,j) = sthom(j+fila*(i-1));
^{221}
                   msradi(i,j) = sradi(j+fila*(i-1));
222
^{223}
    % contornos
224
225
                   mcondul(i,j) = condul(j+fila*(i-1));
226
                   mconvel(i,j) = convel(j+fila*(i-1));
227
                   mjoule1(i,j) = joule1(j+fila*(i-1));
^{228}
                   mthom1(i,j) = thom1(j+fila*(i-1));
^{229}
                   mradi1(i,j) = radi1(j+fila*(i-1));
230
231
                   mscondul(i,j) = scondul(j+fila*(i-1));
232
                   msconvel(i,j) = sconvel(j+fila*(i-1));
233
                   msjoule1(i,j) = sjoule1(j+fila*(i-1));
234
```

```
msthom1(i, j) = sthom1(j+fila*(i-1));
235
                  msradi1(i,j) = sradi1(j+fila*(i-1));
236
          end
237
   end
238
239
   240
   % Interpolacion de datos (suavizar lineas)
241
   242
243
244
   newpoints = 60;
245
   [xq, yq] = meshgrid(linspace(min(min(mr,[],2)),max(max(mr,[],2)),newpoints
246
       ), linspace(min(min(mz,[],1)), max(max(mz,[],1)), newpoints));
247
    % modificar para suavizar las isolineas Method: linear
248
   Bmcondu = interp2(mr,mz,mcondu,xq,yq,'linear');
249
   Bmscondu = interp2(mr,mz,mscondu,xq,yq,'linear');
250
251
   Bmconve = interp2(mr,mz,mconve,xq,yq,'linear');
252
   Bmsconve = interp2(mr, mz, msconve, xq, yq, 'linear');
253
254
   Bmjoule = interp2(mr,mz,mjoule,xq,yq,'linear');
255
   Bmsjoule = interp2(mr, mz, msjoule, xq, yq, 'linear');
256
257
   Bmthom = interp2(mr, mz, mthom, xq, yq, 'linear');
258
   Bmsthom = interp2(mr,mz,msthom,xq,yq,'linear');
259
260
   Bmradi = interp2(mr,mz,mradi,xq,yq,'linear');
261
   Bmsradi = interp2(mr,mz,msradi,xq,yq,'linear');
262
263
   264
   Macer las isolineas
265
   266
   % Indicaciones de la figura de isolineas
267
   fig = figure;
268
   hold on;
269
```

```
270 set(gca,'lineWidth',1,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'XColor'
        ,'k','YColor','k','DataAspectRatio',[1 1 1])
   2
271
_{272} levelmin = 0.0;
_{273} levelmax = 1.0;
274 levelinc = (levelmax-levelmin)/5.0;
275 levels = levelmin:levelinc:levelmax;
276
   caxis([levelmin, levelmax]);
277
278 % Isolineas Conduccion
   [C, contorno] = contourf(-xq, yq, Bmcondu, [0, 1], 'ShowText', 'on');
279
280 contorno.LevelStepMode = 'manual';
   contorno.LevelStep = levelinc;
281
282 contorno.LevelListMode = 'manual';
   contorno.LevelList = levels;
283
   contorno.Fill = 'off';
284
285
   [C1, contorno1] = contourf(xq, yq, Bmscondu, [0, 1], 'ShowText', 'on');
286
287 contornol.LevelStepMode = 'manual';
288 contornol.LevelStep = levelinc;
  contornol.LevelListMode = 'manual';
289
290 contornol.LevelList = levels;
  contornol.Fill = 'off';
291
   292
293
   %%%%%Isolineas Conveccion
294
   [C2, contorno2] = contourf(-xq, yq, Bmconve, [0,1], 'ShowText', 'on');
295
   contorno2.LevelStepMode = 'manual';
296
   contorno2.LevelStep = levelinc;
297
   contorno2.LevelListMode = 'manual';
298
   contorno2.LevelList = levels;
299
   contorno2.Fill = 'off';
300
301
302 [C3, contorno3] = contourf(xq, yq, Bmsconve, [0,1], 'ShowText', 'on');
303 contorno3.LevelStepMode = 'manual';
304 contorno3.LevelStep = levelinc;
```

```
contorno3.LevelListMode = 'manual';
305
   contorno3.LevelList = levels;
306
   contorno3.Fill = 'off';
307
    308
309
310
    %%%%%Solineas Joule
311
312
   [C4, contorno4] = contourf(-xq, yq, Bmjoule, [0,1], 'ShowText', 'on');
   contorno4.LevelStepMode = 'manual';
313
   contorno4.LevelStep = levelinc;
314
   contorno4.LevelListMode = 'manual';
315
   contorno4.LevelList = levels;
316
   contorno4.Fill = 'off';
317
318
   [C5, contorno5] = contourf(xq, yq, Bmsjoule, [0, 1], 'ShowText', 'on');
319
   contorno5.LevelStepMode = 'manual';
320
   contorno5.LevelStep = levelinc;
321
   contorno5.LevelListMode = 'manual';
322
   contorno5.LevelList = levels:
323
   contorno5.Fill = 'off';
324
    325
326
327
   % Isolineas Thompson
328
   [C6, contorno6] = contourf(-xq, yq, Bmthom, [0, 1], 'ShowText', 'on');
329
   contorno6.LevelStepMode = 'manual';
330
   contorno6.LevelStep = levelinc;
331
   contorno6.LevelListMode = 'manual';
332
   contorno6.LevelList = levels;
333
   contorno6.Fill = 'off';
334
335
   [C7, contorno7] = contourf(xq, yq, Bmsthom, [0, 1], 'ShowText', 'on');
336
   contorno7.LevelStepMode = 'manual';
337
   contorno7.LevelStep = levelinc;
338
   contorno7.LevelListMode = 'manual';
339
340
   contorno7.LevelList = levels;
```

```
341 contorno7.Fill = 'off';
   342
343
  %%%%%%%%%%Solineas radiacion
344
345 [C8, contorno8] = contourf(-xq, yq, Bmradi, [0,1], 'ShowText', 'on');
346 contorno8.LevelStepMode = 'manual';
347 contorno8.LevelStep = levelinc;
  contorno8.LevelListMode = 'manual';
348
  contorno8.LevelList = levels;
349
   contorno8.Fill = 'off';
350
351
352 [C9,contorno9] = contourf(xq,yq,Bmsradi,[0,1],'ShowText','on');
  contorno9.LevelStepMode = 'manual';
353
354 contorno9.LevelStep = levelinc;
  contorno9.LevelListMode = 'manual';
355
356 contorno9.LevelList = levels;
357 contorno9.Fill = 'off';
   358
   2
359
360
  % %Hacer los contornos de cada mecanismo
361
   % Indicaciones de la figura conduccion
362
363 fiq5 = figure;
364 hold on;
365 set(gca,'lineWidth',1,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'XColor'
       ,'k','YColor','k','colorscale','log','DataAspectRatio',[1 1 1])
   8
366
367
   8
_{368} levelmin = 0.001;
_{369} levelmax = 1.0;
370 levelinc = (levelmax-levelmin)/10.0;
371 levels = levelmin:levelinc:levelmax;
372 %
374 % colormap para conduccion
375 condumap = [1 1 1
```

A. CÓDIGO

```
linspace(1,0,49)' linspace(1,0.75,49)' ones(49,1) ];
376
377
   colormap(fig5, condumap);
   caxis([levelmin, levelmax]);
378
   8
379
   Ŷ
380
   %%%%%dibujar Contornos Conduccion
381
   [C10, contorno10] = contourf(-mr, mz, mcondu1);
382
   contorno10.LevelStepMode = 'manual';
383
   contorno10.LevelStep = levelinc;
384
   contorno10.LevelListMode = 'manual';
385
   contorno10.LevelList = levels;
386
   contorno10.LineStyle = 'none';
387
   contorno10.Fill = 'on';
388
389
   [C11, contornol1] = contourf(mr, mz, mscondul);
390
   contornoll.LevelStepMode = 'manual';
391
   contornoll.LevelStep = levelinc;
392
   contornol1.LevelListMode = 'manual';
393
   contornoll.LevelList = levels;
394
   contornol1.LineStyle = 'none';
395
   contornol1.Fill = 'on';
396
   397
   % escala conduccion
398
   col1 = colorbar
399
   coll.Ruler.Scale = 'log';
400
   coll.Ruler.MinorTick = 'on';
401
   title(col1, 'Conduction');
402
   403
   404
   fig6 = figure;
405
   hold on
406
   set(gca,'lineWidth',1,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'XColor'
407
       ,'k','YColor','k','colorscale','log','DataAspectRatio',[1 1 1])
   8
408
   levelmin = 0.001;
409
410
   levelmax = 1.0;
```

```
411 levelinc = (levelmax-levelmin)/10.0;
412 levels = levelmin:levelinc:levelmax;
   2
413
   414
   % % colormap para adveccion
415
  advecmap = [1 \ 1 \ 1
416
       linspace(1,0,49)' linspace(1,0.5,49)' linspace(1,0,49)'];
417
418
   colormap(fig6,advecmap);
  caxis([levelmin,levelmax]);
419
420
   2
   %%%%%%&ibujar Contornos Conveccion
421
422 [C12, contornol2] = contourf(-mr, mz, mconvel);
  contorno12.LevelStepMode = 'manual';
423
424 contornol2.LevelStep = levelinc;
425 contorno12.LevelListMode = 'manual';
426 contorno12.LevelList = levels;
427 contorno12.LineStyle = 'none';
428 contornol2.Fill = 'on';
429
430 [C13, contorno13] = contourf(mr, mz, msconve1);
431 contornol3.LevelStepMode = 'manual';
432 contornol3.LevelStep = levelinc;
433 contornol3.LevelListMode = 'manual';
434 contorno13.LevelList = levels;
435 contorno13.LineStyle = 'none';
436 contornol3.Fill = 'on';
%% escala para conveccion
^{438}
_{439} col2 = colorbar
440 col2.Ruler.Scale = 'log';
441 col2.Ruler.MinorTick = 'on';
442 title(col2,'Advection');
443 %%%%%%%%%%%%ntornos Joule
444 % indicaciones figura joule
445 fig7 = figure;
446 hold on
```

```
set(gca,'lineWidth',1,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'XColor'
447
       ,'k','YColor','k','colorscale','log','DataAspectRatio',[1 1 1])
   2
448
   8
449
   levelmin = 0.001;
450
   levelmax = 1.0;
451
   levelinc = (levelmax-levelmin)/10.0;
452
   levels = levelmin:levelinc:levelmax;
453
   2
454
   455
   % % colormap para efecto joule (naranja)
456
   joulemap = [1 \ 1 \ 1
457
       ones(49,1) linspace(1,0.5,49)' linspace(1,0,49)'];
458
   colormap(fig7, joulemap);
459
   caxis([levelmin,levelmax]);
460
   2
461
   %%%%%dibujar consotornos Joule
462
   [C14, contorno14] = contourf(-mr, mz, mjoule1);
463
   contornol4.LevelStepMode = 'manual';
464
   contorno14.LevelStep = levelinc;
465
   contornol4.LevelListMode = 'manual';
466
   contorno14.LevelList = levels;
467
   contorno14.LineStyle = 'none';
468
   contorno14.Fill = 'on';
469
470
   [C15, contorno15] = contourf(mr, mz, msjoule1);
471
   contorno15.LevelStepMode = 'manual';
472
   contorno15.LevelStep = levelinc;
473
   contorno15.LevelListMode = 'manual';
474
   contorno15.LevelList = levels;
475
   contorno15.LineStyle = 'none';
476
   contorno15.Fill = 'on';
477
   478
   %% escala joule
479
   col3 = colorbar
480
481
   col3.Ruler.Scale = 'log';
```

```
482 col3.Ruler.MinorTick = 'on';
483
  title(col3,'Joule');
  484
   %% indicaciones figura thomson
485
486 fig8 = figure;
487 hold on
   set(gca,'lineWidth',1,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'XColor'
488
       ,'k','YColor','k','colorscale','log','DataAspectRatio',[1 1 1])
   %% escala thomson
489
490 levelmin = 0.001;
491 levelmax = 0.5;
492 levelinc = (levelmax-levelmin)/10.0;
   levels = levelmin:levelinc:levelmax;
493
   8
494
   495
   % % colormap para efecto thompson (magenta)
496
   thompmap = [1 \ 1 \ 1
497
       linspace(1,0.87,49)' linspace(1,0,49)' ones(49,1)];
498
   colormap(fig8,thompmap);
499
   caxis([levelmin, levelmax]);
500
   8
501
   %%%dibujar contornos Thompson
502
  [C16, contorno16] = contourf(-mr, mz, mthom1);
503
504 contorno16.LevelStepMode = 'manual';
505 contornol6.LevelStep = levelinc;
506 contornol6.LevelListMode = 'manual';
507 contorno16.LevelList = levels;
   contorno16.LineStyle = 'none';
508
  contorno16.Fill = 'on';
509
510
511 %
512 [C17, contorno17] = contourf(mr, mz, msthom1);
513 contornol7.LevelStepMode = 'manual';
514 contorno17.LevelStep = levelinc;
515 contornol7.LevelListMode = 'manual';
516 contorno17.LevelList = levels;
```

```
contornol7.LineStyle = 'none';
517
518
   contorno17.Fill = 'on';
   %%%escala thomson
519
   col4 = colorbar
520
   col4.Ruler.Scale = 'log';
521
   col4.Ruler.MinorTick = 'on';
522
   title(col4, 'Thompson');
523
524
   %%%%% contornos radiacion
   % instrucciones figura radiacion
525
   fig9 = figure;
526
   hold on
527
   set(gca,'lineWidth',1,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'XColor'
528
       ,'k','YColor','k','colorscale','log','DataAspectRatio',[1 1 1])
    8
529
   % escala radiacion
530
   levelmin = 0.001;
531
   levelmax = 1.0;
532
   levelinc = (levelmax-levelmin)/10.0;
533
   levels = levelmin:levelinc:levelmax;
534
   535
   % colormap para radiacion (rojo)
536
   radimap = [ones(50,1) linspace(1,0,50)' linspace(1,0,50)'];
537
   ÷
538
   colormap(fig9, radimap);
539
   caxis([levelmin, levelmax]);
540
    8
541
542
   %%%%%Dibujar contornos Radiacion
543
   [C18, contorno18] = contourf(-mr, mz, mradi1);
544
   contorno18.LevelStepMode = 'manual';
545
   contorno18.LevelStep = levelinc;
546
   contorno18.LevelListMode = 'manual';
547
   contorno18.LevelList = levels;
548
   contorno18.LineStyle = 'none';
549
   contorno18.Fill = 'off';
550
551
   8
```

```
[C19, contorno19] = contourf(mr, mz, msradi1);
552
553
   contorno19.LevelStepMode = 'manual';
554 contorno19.LevelStep = levelinc;
555 contorno19.LevelListMode = 'manual';
556 contorno19.LevelList = levels;
   contorno19.LineStyle = 'none';
557
   contorno19.Fill = 'on';
558
559
   % escala radiacion
560
_{561} col5 = colorbar
562 col5.Ruler.Scale = 'log';
563 col5.Ruler.MinorTick = 'on';
564 title(col5,'Radiation');
   %%%%%%%Figura para isotermas
565
  fig10 = figure;
566
set(gca,'lineWidth',2,'FontName','Times New Roman','FontSize',14,'
        DataAspectRatio', [1 1 1])
568 hold on
   8 8
569
_{570} levelmin = 0.0;
_{571} levelmax = 1.0;
  levelinc = (levelmax-levelmin)/5.0;
572
   levels = levelmin:levelinc:levelmax;
573
574
575 % datos para isotermas
   archivo3 = csvread('C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis
576
        \Mecanismos_Ar\Datos\Isoterma10000.csv');
   archivo4 = csvread('C:\Users\Modelado P7920\Desktop\TESIS_RVM\Datos_tesis
577
        \Mecanismos_Ar\Datos\Isoterma7200.csv');
578
   for i=1:length(archivo3)
579
            a(i) = archivo3(i,1);
580
            b(i) = \operatorname{archivo3}(i, 2);
581
            c(i) = \operatorname{archivo3}(i,3);
582
            d(i) = \operatorname{archivo3}(i, 4);
583
            e(i) = archivo3(i,5);
584
```
```
585
    end
586
    for i=1:length(archivo4)
587
             f(i) = \operatorname{archivo4}(i, 1);
588
             q(i) = \operatorname{archivo4}(i, 2);
589
             h(i) = \operatorname{archivo4}(i,3);
590
591
592
    end
593
594
    % Dibujando isotermas y Rc
    p=plot(a,b,'--'); M1 = 'Isotherm of 10,000K';
595
    p.LineWidth = 1;
596
    p.Color = 'k';
597
598
    p1=plot(c,b,'---');
599
    p1.LineWidth = 1;
600
    p1.Color = 'k';
601
602
    %p2=plot(d,b,':'); M2 = 'Rc';
603
    %p2.LineWidth = 2;
604
    p^2.Color = 'K';
605
606
607
    %p3=plot(e,b,':');
    %p3.LineWidth = 2;
608
    %p3.Color = 'K';
609
610
    p4=plot(f,g,'-.'); M3 = 'Isotherm of 7,200K';
611
    p4.LineWidth = 1;
612
    p4.Color = 'k';
613
614
    p5=plot(h,g,'-.');
615
    p5.LineWidth = 1;
616
    p5.Color = 'k';
617
618
    title({'Argon 200A 10mm';'Input
                                                                      Output' });
619
620
```

```
621 %lgd = legend([p;p4;p2],M1,M3,M2,'location','northeast');
622 lgd = legend([p;p4],M1,M3,'location','northeast');
623 lgd.FontSize = 14;
624
625 axis([-0.01 0.01 -0.01 0.0])
626 xlabel('r [m]');
627 ylabel('z [m]');
```

Bibliografía

- A. Traidia, F. Roger, A. Chidley, J. Schroeder, and T. Marlaud. Effect of helium-argon mixtures on the heat transfer and fluid flow in gas tungsten arc welding. World Academy of Science, Engineering and Technology, International Journal of Mechanical, Aerospace, Industrial, Mechatronic and Manufacturing Engineering, 5:223–228, 2011. VII, 3, 4
- [2] Anthony B. Murphy and John J. Lowke. *Heat Transfer in Arc Welding*, pages 1–72. Springer International Publishing, Cham, 2017. ISBN 978-3-319-32003-8. VII, 2, 3, 8, 9
- [3] Milan Hrabovsky. Thermal plasmas: Properties, generation, diagnostics and applications. http://indico.ictp.it/event/a04318/session/27/contribution/ 20/material/0/0.pdf, 2014. Accessed: 2021-Feb-06. VII, 8, 9
- [4] Varios Autores. Welding products market size, share & trends analysis report by technology (arc, resistance), by product (stick electrodes, solid wires), by application, by region, and segment forecasts, 2020 - 2027, . URL https://www.grandviewresearch.com/ industry-analysis/global-welding-products-market. Accedido 25-01-2021. 1
- [5] John Frederick. Lancaster. Metallurgy of welding. William Andrew Publishing, 1999. ISBN 1-884207-80-4. 1, 3
- [6] O. H. Nestor. Heat Intensity and Current Density Distributions at the Anode of High Current, Inert Gas Arcs. *Journal of Applied Physics*, 33(5):1638–1648, 1962. ISSN 00218979. doi: 10.1063/1.1728803.
- K. C. Hsu, K. Etemadi, and E. Pfender. Study of the free-burning high-intensity argon arc. Journal of Applied Physics, 54(3):1293-1301, March 1983. doi: 10.1063/1.332195. URL https://doi.org/10.1063/1.332195. VII, 18, 19
- [8] Masaya Shigeta and Manabu Tanaka. Visualization of electromagnetic-thermal-fluid phenomena in arc welding. Japanese Journal of Applied Physics, 59(SA):SA0805, November 2019. doi: 10.7567/1347-4065/ab4e63. URL https://doi.org/10.7567/ 1347-4065/ab4e63. 3
- [9] Ryujiro Suzuki, Yuya Matsuoka, Daisuke Hirotani, Atsushi Nezu, Shinsuke Mori, and Hiroshi Akatsuka. Spectroscopic measurement of arc-discharge argon plasma plume injected into water. *IEEJ Transactions on Electrical and Electronic Engineering*, 16(3):364–373, January 2021. doi: 10.1002/tee.23305. URL https://doi.org/10.1002/tee.23305.

- [10] M. R. Nezamdost, M. R. Nekouie Esfahani, S. H. Hashemi, and S. A. Mirbozorgi. Investigation of temperature and residual stresses field of submerged arc welding by finite element method and experiments. *The International Journal of Advanced Manufacturing Technology*, 87(1-4):615–624, February 2016. doi: 10.1007/s00170-016-8509-4. URL https://doi.org/10.1007/s00170-016-8509-4. 3
- [11] M. Tanaka, S. Tashiro, T. Satoh, A. B. Murphy, and J. J. Lowke. Influence of shielding gas composition on arc properties in TIG welding. *Science and Technology of Welding and Joining*, 13(3):225–231, April 2008. doi: 10.1179/174329308x283929. URL https: //doi.org/10.1179/174329308x283929. 3
- [12] Marco A. Ramirez-Argaez, Carlos Gonzalez-Rivera, and Gerardo Trapaga. Mathematical modeling of high intensity electric arcs burning in different atmospheres. *ISIJ International*, 49(6):796–803, 2009. ISSN 09151559. doi: 10.2355/isijinternational.49.796.
- [13] Z. H. Rao, S. M. Liao, and H. L. Tsai. Effects of shielding gas compositions on arc plasma and metal transfer in gas metal arc welding. *Journal of Applied Physics*, 107(4): 044902, February 2010. doi: 10.1063/1.3291121. URL https://doi.org/10.1063/1.3291121.
- [14] Julia Zähr, Uwe Füssel, Martin Hertel, Martin Lohse, Martin Sende, and Michael Schnick. Numerical and experimental studies of the influence of process gases in tig welding. Welding in the World, 56(3-4):85-92, March 2012. doi: 10.1007/bf03321338. URL https://doi. org/10.1007/bf03321338.
- [15] P. Kah and J. Martikainen. Influence of shielding gases in the welding of metals. International Journal of Advanced Manufacturing Technology, 64(9-12):1411–1421, 2013. ISSN 02683768. doi: 10.1007/s00170-012-4111-6.
- [16] Martin Lohse, Marcus Trautmann, Uwe Füssel, and Sascha Rose. Influence of the CO2 Content in Shielding Gas on the Temperature of the Shielding Gas Nozzle during GMAW Welding. *Journal of Manufacturing and Materials Processing*, 4(4):113, 2020. ISSN 2504-4494. doi: 10.3390/jmmp4040113. 3
- [17] A B Murphy. Thermal plasmas in gas mixtures. Journal of Physics D: Applied Physics, 34(20):R151-R173, October 2001. doi: 10.1088/0022-3727/34/20/201. URL https://doi.org/10.1088/0022-3727/34/20/201. 3
- [18] A B Murphy, M Tanaka, S Tashiro, T Sato, and J J Lowke. A computational investigation of the effectiveness of different shielding gas mixtures for arc welding. *Journal of Physics D: Applied Physics*, 42(11):115205, May 2009. doi: 10.1088/0022-3727/42/11/115205. URL https://doi.org/10.1088/0022-3727/42/11/115205.
- [19] Xinxin Wang, Yi Luo, Luxin Chi, and Ding Fan. Numerical investigation of transport phenomena of arc plasma in argon-oxygen gas mixture. *International Journal of Heat and Mass Transfer*, 154, 2020. ISSN 00179310. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2020.119708. 3
- [20] A B Murphy, M Tanaka, K Yamamoto, S Tashiro, T Sato, and J J Lowke. Modelling of thermal plasmas for arc welding: the role of the shielding gas properties and of metal vapour. Journal of Physics D: Applied Physics, 42(19):194006, September 2009. doi: 10. 1088/0022-3727/42/19/194006. URL https://doi.org/10.1088/0022-3727/42/ 19/194006. 3, 9

- [21] Yang Liu, Xiaohua Wang, Linlin Zhong, Aijun Yang, Mingzhe Rong, and Junhui Wu. Influence of Al, Fe or Cu vapour on thermophysical properties of CO2 plasmas. *European Physical Journal D*, 72(12), 2018. ISSN 14346079. doi: 10.1140/epjd/e2018-80591-3.
- [22] Titinan Methong, Tasuku Yamaguchi, Masaya Shigeta, Manabu Tanaka, Rinsei Ikeda, Muneo Matsushita, and Bovornchok Poopat. Effect of rare earth metal on plasma properties in GMAW using CO2 shielding gas. Welding in the World, 61(5):1039–1047, 2017. ISSN 00432288. doi: 10.1007/s40194-017-0491-4.
- [23] Hidenori Terasaki, Manabu Tanaka, and Masao Ushio. Effects of metal vapor on electron temperature in helium gas tungsten arcs. *Metallurgical and Materials Transactions A*, 33 (4):1183–1188, April 2002. doi: 10.1007/s11661-002-0219-x. URL https://doi.org/10.1007/s11661-002-0219-x.
- [24] Junting Xiang, Hunkwan Park, Keigo Tanaka, Masaya Shigeta, Manabu Tanaka, and Anthony B. Murphy. Numerical study of the effects and transport mechanisms of iron vapour in tungsten inert-gas welding in argon. *Journal of Physics D: Applied Physics*, 53 (4), 2020. ISSN 13616463. doi: 10.1088/1361-6463/ab51f3. 3
- [25] Daqing Wang and Hao Lu. Numerical analysis of internal flow of molten pool in pulsed gas tungsten arc welding using a fully coupled model with free surface. *International Journal* of Heat and Mass Transfer, 165, 2021. ISSN 00179310. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer. 2020.120572. 3
- [26] Gerrit M.W. Kroesen, Daniel C. Schram, Cornelis J. Timmermans, and Jos C.M. de Haas. The energy balance of a plasma in partial local thermodynamic equilibrium. *IEEE Transactions on Plasma Science*, 18(6):985–991, 1990. ISSN 00933813. doi: 10.1109/27.61514. 3
- [27] M. S. Benilov. Modeling the physics of interaction of high-pressure arcs with their electrodes: Advances and challenges. *Journal of Physics D: Applied Physics*, 53(1), 2020. ISSN 13616463. doi: 10.1088/1361-6463/ab47be. 3
- [28] S. Ramakrishnan, A. D. Stokes, and J. J. Lowke. An approximate model for high-current free-burning arcs. Journal of Physics D: Applied Physics, 11(16):2267–2280, 1978. ISSN 00223727. doi: 10.1088/0022-3727/11/16/014. 3
- [29] M. Ushio, J. Szekely, and C. W. Chang. Mathematical modelling of flow field and heat transfer in high-current arc discharge. *Ironmaking and Steelmaking*, 8(76):279–286, 1981. 17
- [30] J. Goldak, M. Bibby, J. Moore, R. House, and B. Patel. Computer modeling of heat flow in welds. *Metallurgical Transactions B*, 17(3):587–600, 1986. ISSN 03602141. doi: 10.1007/BF02670226.
- [31] J. McKelliget and J. Szekely. Heat transfer and fluid flow in the welding arc. Metallurgical Transactions A, 17(7):1139–1148, July 1986. doi: 10.1007/bf02665312. URL https: //doi.org/10.1007/bf02665312. 15, 16
- [32] J. J. Lowke, R. Morrow, and J. Haidar. A simplified unified theory of arcs and their electrodes. *Journal of Physics D: Applied Physics*, 30(14):2033–2042, 1997. ISSN 00223727. doi: 10.1088/0022-3727/30/14/011.

- [33] Alireza Javidi Shirvan and Isabelle Choquet. A review of cathode-arc coupling modeling in GTAW. Welding in the World, 60(4):821–835, 2016. ISSN 00432288. doi: 10.1007/ s40194-016-0319-7.
- [34] M. Baeva. Non-equilibrium Modeling of Tungsten-Inert Gas Arcs. Plasma Chemistry and Plasma Processing, 37(2):341–370, 2017. doi: 10.1007/s11090-017-9785-y.
- [35] Fiona F. Chen, Junting Xiang, David G. Thomas, and Anthony B. Murphy. Modelbased parameter optimization for arc welding process simulation. *Applied Mathemati*cal Modelling, 81:386–400, May 2020. doi: 10.1016/j.apm.2019.12.014. URL https: //doi.org/10.1016/j.apm.2019.12.014.
- [36] A Gleizes, J J Gonzalez, and P Freton. Thermal plasma modelling. Journal of Physics D: Applied Physics, 38(9):R153-R183, April 2005. doi: 10.1088/0022-3727/38/9/r01. URL https://doi.org/10.1088/0022-3727/38/9/r01.
- [37] J.J. Pan, L.J. Yang, S.S. Hu, and S.J. Chen. Numerical analysis of keyhole formation and collapse in variable polarity plasma arc welding. *International Journal of Heat and Mass Transfer*, 109:1218–1228, June 2017. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2016.12.089. URL https://doi.org/10.1016/j.ijheatmasstransfer.2016.12.089.
- [38] Olivier Simonin, Clarisse Delalondre, and Pierre-louis Viollet. Modelling in thermal plasma and electric arc column. 64(5):623–628, 1992.
- [39] Manabu Tanaka, Hidenori Terasaki, Masao Ushio, and John J. Lowke. A unified numerical modeling of stationary tungsten-inert-gas welding process. *Metallurgical and Materials Transactions A*, 33(7):2043–2052, July 2002. doi: 10.1007/s11661-002-0036-2. URL https://doi.org/10.1007/s11661-002-0036-2.
- [40] M. Tanaka. An introduction to physical phenomena in arc welding processes. Welding International, 18(11):845–851, 2004. ISSN 17542138. doi: 10.1533/wint.2004.3342. 3
- [41] Anthony B. Murphy. A perspective on arc welding research: The importance of the arc, unresolved questions and future directions. *Plasma Chemistry and Plasma Processing*, 35 (3):471-489, March 2015. doi: 10.1007/s11090-015-9620-2. URL https://doi.org/10.1007/s11090-015-9620-2. 3
- [42] Yasunori Tanaka, Takayasu Fujino, and Toru Iwao. Review of Thermal Plasma Simulation Technique. *IEEJ Transactions on Electrical and Electronic Engineering*, 14(11):1582–1594, 2019. ISSN 19314981. doi: 10.1002/tee.23040.
- [43] Juan Pablo Trelles. Advances and challenges in computational fluid dynamics of atmospheric pressure plasmas. *Plasma Sources Science and Technology*, 27(9):093001, September 2018. doi: 10.1088/1361-6595/aac9fa. URL https://doi.org/10.1088/1361-6595/ aac9fa. 3
- [44] Varios Autores. Shielding gases handbook, URL https://www.esabna.com/euweb/ mig_handbook/592mig4_1.htm. Accedido 01-02-2021. 3
- [45] Fenggui Lu, Hui Ping Wang, Anthony B. Murphy, and Blair E. Carlson. Analysis of energy flow in gas metal arc welding processes through self-consistent three-dimensional process simulation. *International Journal of Heat and Mass Transfer*, 68:215-223, 2014. ISSN 00179310. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2013.09.021. URL http://dx.doi.org/ 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2013.09.021. 3, 31

- [46] Hans U. Eckert. Analytical solution of the energy balance equation for thermal induction plasmas in argon. In *Fluid and Plasma Dynamics Conference*. American Institute of Aeronautics and Astronautics, June 1968. doi: 10.2514/6.1968-711. URL https://doi.org/10.2514/6.1968-711. 4
- [47] J. N. DuPont and A. R. Marder. Thermal efficiency of arc welding processes. Welding Journal (Miami, Fla), 74(12):406-s, 1995. ISSN 00432296. 4
- [48] Victor Garcia-Garcia, Juan Cristobal Camacho-Arriaga, and Francisco Reyes-Calderon. A simplified elliptic paraboloid heat source model for autogenous GTAW process. International Journal of Heat and Mass Transfer, 100:536-549, September 2016. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2016.04.064. URL https://doi.org/10.1016/j. ijheatmasstransfer.2016.04.064. 4
- [49] Kai Liu, Fan Yang, Shaohua Wang, Bing Gao, and Chong Xu. The research on the heat source characteristics and the equivalent heat source of the arc in gaps. *International Journal of Heat and Mass Transfer*, 124:177–189, 2018. ISSN 00179310. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2018.03.048. URL https://doi.org/10.1016/j. ijheatmasstransfer.2018.03.048. 4
- [50] Bharat Singh, Piyush Singhal, and Kuldeep Kumar Saxena. Investigation of thermal efficiency and depth of penetration during GTAW process. *Materials Today: Proceedings*, 18:2962-2969, 2019. ISSN 22147853. doi: 10.1016/j.matpr.2019.07.166. URL https://doi.org/10.1016/j.matpr.2019.07.166. 4
- [51] Yuewei Ai, Ping Jiang, Xinyu Shao, Peigen Li, and Chunming Wang. A three-dimensional numerical simulation model for weld characteristics analysis in fiber laser keyhole welding. *International Journal of Heat and Mass Transfer*, 108:614–626, 2017. ISSN 00179310. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2016.12.034. URL http://dx.doi.org/10.1016/j.ijheatmasstransfer.2016.12.034. 4
- [52] Julian Szekely, Richard Westhoff, and Amjad H. Dilawari. An Assessment of the Heat and Fluid Flow Phenomena Inside Plasma Torches in Non-transferred Arc Systems. *ISIJ International*, 30(5):381–389, 1990. ISSN 09151559. doi: 10.2355/isijinternational.30.381.
 4
- [53] François Pichot, Michel Danis, Eric Lacoste, and Yann Danis. Numerical definition of an equivalent GTAW heat source. *Journal of Materials Processing Technology*, 213(7): 1241–1248, 2013. ISSN 09240136. doi: 10.1016/j.jmatprotec.2013.01.009.
- [54] Dongsheng Wu, Shinichi Tashiro, Xueming Hua, and Manabu Tanaka. Analysis of the energy propagation in the keyhole plasma arc welding using a novel fully coupled plasma arc-keyhole-weld pool model. *International Journal of Heat and Mass Transfer*, 141:604– 614, 2019. ISSN 00179310. doi: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2019.07.008. 4
- [55] Michael Schnick, Uwe Fussel, Martin Hertel, Sascha Rose, Martin Haessler, Andreas Spille-Kohoff, and Anthony B. Murphy. Numerical investigations of the influence of metal vapour in GMA welding. Welding in the World, 55(11-12):114–120, November 2011. doi: 10.1007/ bf03321549. URL https://doi.org/10.1007/bf03321549. 4
- [56] P. F. Mendez and S. A. David. Scaling laws in welding modeling. In Trends in welding research, TRENDS IN WELDING RESEARCH -INTERNATIONAL CONFERENCE-, 7th:; International conference, Trends in welding research, volume 7, pages 103–108, Materials Park, Ohio:. ASM International,;. ISBN 0871708426, 9780871708427. 4

- [57] Alfredo Delgado-Alvarez, Patricio F. Mendez, and Marco A. Ramirez-Argaez. Dimensionless representation of the column characteristics and weld pool interactions for a DC argon arc. Science and Technology of Welding and Joining, 24(7):634–643, March 2019. doi: 10.1080/13621718.2019.1584455. URL https://doi.org/10.1080/13621718.2019.1584455. 4
- [58] Alfredo Delgado-Alvarez, Patricio F Mendez, Anthony B Murphy, and Marco A Ramirez-Argaez. Generalized representation of arc shape, arc column characteristics and arc-weld pool interactions for dc electric arcs burning in monoatomic gases. *Journal of Physics* D: Applied Physics, 54(5):055001, November 2021. doi: 10.1088/1361-6463/abbfc7. URL https://doi.org/10.1088/1361-6463/abbfc7. 4
- [59] Alberto Velazquez-Sanchez, Alfredo Delgado-Alvarez, Patricio F. Mendez, Anthony B. Murphy, and Marco A. Ramirez-Argaez. Dominant heat transfer mechanisms in the gtaw plasma arc column. Submitted. 5
- [60] Alberto Velázquez Sánchez and Marco Aurelio Ramírez Argáez. Análisis cuantitativo de los mecanismos de transferencia de calor dentro de arcos eléctricos de soldadura. 2020.
- [61] Jose Alfredo Delgado Alvarez and Marco Aurelio Ramírez Argáez. Determinacion de las caracteristicas magnetohidrodinamicas de plasma de soldadura mediante simulacion numerica y teorias de escalamiento. 2021. VII, 5, 17, 18
- [62] Jonas Alexis, Marco Ramirez, Gerardo Trapaga, and Par Jonsson. Modeling of a DC electric arc furnace. heat transfer from the arc. *ISIJ International*, 40(11):1089– 1097, 2000. doi: 10.2355/isijinternational.40.1089. URL https://doi.org/10.2355/ isijinternational.40.1089. 7
- [63] J J Lowke and M Tanaka. 'LTE-diffusion approximation' for arc calculations. Journal of Physics D: Applied Physics, 39(16):3634-3643, August 2006. doi: 10.1088/0022-3727/39/ 16/017. URL https://doi.org/10.1088/0022-3727/39/16/017. 7
- [64] M.I. Boulos, P. Fauchais, and E. Pfender. Thermal Plasmas: Fundamentals and Applications. Springer US, 1994. ISBN 9780306446078.
- [65] Y. Cressault. Basic knowledge on radiative and transport properties to begin in thermal plasmas modelling. AIP Advances, 5(5), 2015. ISSN 21583226. doi: 10.1063/1.4920939.
- [66] Y Cressault, M E Rouffet, A Gleizes, and E Meillot. Net emission of ar,h2,he thermal plasmas at atmospheric pressure. *Journal of Physics D: Applied Physics*, 43(33):335204, aug 2010. doi: 10.1088/0022-3727/43/33/335204. URL https://doi.org/10.1088/ 0022-3727/43/33/335204.
- [67] A. B. Murphy and C. J. Arundelli. Transport coefficients of argon, nitrogen, oxygen, argon-nitrogen, and argon-oxygen plasmas. *Plasma Chemistry and Plasma Processing*, 14 (4):451-490, December 1994. doi: 10.1007/bf01570207. URL https://doi.org/10.1007/bf01570207.
- [68] Maher I. Boulos. The Role of Transport Phenomena and Modeling in the Development of Thermal Plasma Technology. *Plasma Chemistry and Plasma Processing*, 36(1):3–28, 2016. ISSN 02724324. doi: 10.1007/s11090-015-9660-7.

- [69] Marco A Ramirez, Gerardo Trapaga, and John McKelliget. A comparison between two different numerical formulations of welding arc simulation. Modelling and Simulation in Materials Science and Engineering, 11(4):675-695, 6 2003. doi: 10.1088/0965-0393/11/4/316. URL https://doi.org/10.1088/0965-0393/11/4/316. 13
- [70] S.V. Patankar. Numerical Heat Transfer and Fluid Flow. Electro Skills Series. Hemisphere Publishing Corporation, 1980. ISBN 9780070487406. 17