令和5年度原子力規制庁委託成果報告書

原子力施設等防災対策等委託費 (軽水炉のシビアアクシデント時 格納容器熱流動調査)事業

に関する報告書

国立研究開発法人 日本原子力研究開発機構 令和6年3月

本報告書は、原子力規制委員会原子力規制庁からの委託により実施した業務の成果をとりまとめたものです。

本報告書に関する問い合わせは、原子力規制庁までお願いします。

目次

1.	緒言	1
2.	全体計画	2
2	.1. 大型格納容器実験	2
2	.2. 数值流体力学解析	2
2	.3. 壁面凝縮を伴う境界層内の速度・温度・濃度分布計測	3
3.	令和5年度実施内容	4
3	.1. 大型格納容器実験	6
	3.1.1. トップヘッドフランジ加熱実験	8
	3.1.1.1. トップヘッドフランジ加熱実験の条件	8
	3.1.1.2. 実験結果	.11
	3.1.1.3. 本節のまとめ	12
	3.1.2. スプレイ基礎実験	20
	3.1.2.1. スプレイ実験条件	21
	3.1.2.2. スプレイ実験結果	23
	3.1.3. 低熱伝達自然対流実験	25
	3.1.3.1. 低熱伝達自然対流実験の条件	25
	3.1.3.2. 実験結果	28
	3.1.3.3. 本節のまとめ	32
	3.1.4. 原子炉ウェル冷却実験	35
	3.1.4.1. 原子炉ウェル冷却実験の条件	35
	3.1.4.2. 実験結果	38
	3.1.4.3. 本節のまとめ	44
	3.1.5. ベント実験	48
	3.1.5.1. ベント実験の条件	48
	3.1.5.2. 実験結果	51
	3.1.5.3. 本節のまとめ	57
	3.1.6. 蒸気凝縮駆動水素移行実験	62
	3.1.6.1. スケーリングの検討	63
	3.1.6.2. 実験条件	64
	3.1.6.3. 実験結果	68
	3.1.6.4. 本節のまとめ	73
	3.1.7. CIGMA 装置の追設	74
3	.2. 数値解析による格納容器内熱流動挙動の現象把握	75
	3.2.1. トップヘッドフランジ過熱実験に関する熱連成解析検証	77

3.2.1.1. 目的	
3.2.1.2. 熱連成解析ソルバの熱伝達境界条件調査	
3.2.1.3. 解析概要	
3.2.1.4. 解析検証	
3.2.1.5. 本解析	
3.2.1.6. 本節のまとめ	
3.3. 壁面凝縮を伴う境界層内の速度・温度・濃度分布計	├測114
3.3.1. 壁凝縮実験の目的	
3.3.2. 実験条件	
3.3.3. 実験結果	
3.3.4. 本節のまとめ	
4. 結言	
 本事業に関連する外部発表 	
6. 本事業で実施した国内外出張による情報収集及び情報	B発信128
参考文献	

1. 緒言

本事業は、東京電力福島第一原子力発電所事故(以下、福島第一原発事故と呼ぶ)の教 訓を踏まえて改正された新規制基準に基づく安全規制を支援することを主たる目的とし、 事故時の格納容器内で生じる熱水力現象に着目し、実験及び解析による研究を実施する。

本事業は平成24年度以降「原子力施設等防災対策等委託費事業」として継続的に実施さ れ、事業計画の初期は主として研究計画に基づく詳細な実験計画の立案のための検討、実 験装置の設計及び製作を実施し、後半は完成した実験装置の試運転を含む装置の検証や代 表的な実験の実施、実験条件拡張のための装置拡張を実施してきた(以下では、平成31年 度までの事業を前期事業と呼ぶ)。令和2年度から、これまでの事業で得られた成果及び知 見に基づき、前期事業で整備・拡張した装置を用いて実験を主体とした研究を実施するこ ととし、実機において想定される、高温過熱蒸気に格納容器が曝されている条件を想定し た場合での格納容器上部フランジの冷却や関連する格納容器内部の熱流動挙動の詳細につ いて、実験で測定したデータや、そこから得られる技術的知見等を拡充することを本事業 の目的とする。

本報告書は令和5年度の事業成果をまとめるものであり、第2章で事業の全体計画について概説し、第3章で本年度の実施内容について述べた後、第4章で結論をまとめる。第5,6章では本事業に関連する外部発表および国内外出張による情報収集・発信結果についてまとめる。

2. 全体計画

本事業の全体計画については、令和2年度の事業成果報告書[1]の第2章において解説した。そこでは、計画の具体性を把握するために、比較的詳細な実験条件と共に目的と得られる成果を示した。そこで示された、実験手順やパラメータは今後の研究の進捗を踏まえ 再検討されるべきであるため、今後得られる成果をフィードバックすることで実験内容を 含めて改善策を検討し、適宜改定する予定である。以下では、これらの概要について簡単 に述べる。

2.1. 大型格納容器実験

本事業における格納容器熱水力に関わる一連の実験は以下の4項目に分類される[2]。

- 格納容器外面冷却時の容器内雰囲気の対流を含む多次元的な格納容器フランジ部の 伝熱挙動
- ② 多成分気体で構成される格納容器雰囲気の熱流動挙動の観測
- ③ 格納容器スプレイの冷却効果の観測
- ④ 格納容器ベントによる減圧と雰囲気挙動の観測

それぞれの項目に対する具体的な実施内容は文献[2]示したとおりであり、基本的な考え方 について変更は無いが、以下について補足する。

[2]に記載した通り、上記 4 項目は互いに明確に区別するものではなく一つの実験で重複 した目的を持つものもある。例えば①に対して、昨年度までの実験においてはトップヘッ ドフランジ過熱に対する冷却効果の一手段としてウェル冷却やベントの効果を実験的に調 査しており、今年度も過年度の実験パラメータを拡充する形で条件を設定した。②の自然 対流挙動では、自然循環冷却と水素移行挙動に関する実験及び解析的研究を行っており、 今年度も昨年度の引き続き容器冷却が放熱程度を想定した弱い自然循環と水素移行との関 係に注目した実験を実施した。水素移行との関連については、原子炉ウェル注水による外 面冷却時の水素蓄積や、ベント時のサンプ水の減圧沸騰による水蒸気排出との競合、スプ レイによる密度成層の攪拌効果など、格納容器内の気体の 3 次元的な振る舞いに注目した 実験を実施する。また、福島第一原子力発電所事故の調査で言及されている下層階での水 素の蓄積に関して、蒸気凝縮駆動による水素移行実験を新たに実施する。

2.2. 数值流体力学解析

本事業で実施する CIGMA 装置を用いた実験結果を対象に数値流体力学(CFD) コード による数値解析を実施する。過年度において、水素移行、浮力噴流、外面冷却、及びスプ レイ冷却に関する数値解析を実施してきた。今年度は、昨年度から開始した格納容器トッ プヘッドフランジの過熱に関する数値解析を実施した。また、3.1.6 節の蒸気凝縮駆動水素 移行実験の実験条件を検討する際にも CFD コードを活用した。

2.3. 壁面凝縮を伴う境界層内の速度・温度・濃度分布計測

格納容器内の熱流動予測手法の開発のひとつとして、壁面凝縮の予測モデルの構築を目 的とした個別効果試験を実施する。本実験は過年度に整備した WINCS 装置を使用し、底 面が冷却されて水蒸気凝縮を伴う体系での壁面の速度、温度、及びガス濃度の境界層内の 分布を計測する。本実験データに基づいて、壁面ではない空中での水蒸気凝縮が境界層分 布に与える影響を考察した。これにより、数値流体力学手法で用いられるバルク凝縮モデ ルの検証データを得るとともに、熱伝達と物質伝達のアナロジーに基づく凝縮熱伝達モデ ルの妥当性を検証する。

3. 令和5年度実施内容

本年度は、大型模擬格納容器装置 CIGMA による実験と実験装置の整備を実施すると共 に、3.1.1 節で示すトップヘッドフランジ実験の数値流体力学解析を行った。また、3.1.6 節 の実験条件を定めるための数値解析も実施した。

CIGMA 実験装置試験部と系統の概略図を図 3-1 に示す。CIGMA 実験では、2章で示した 全体計画に従い、各実験において計画されたパラメータを網羅的に調査した。3.1.1 節のト ップヘッドフランジ加熱実験では、高温蒸気噴流をトップヘッドフランジに衝突させた際 の構造材温度上昇に関する実験を実施した。3.1.2 節のスプレイ実験では、格納容器内に形 成される密度成層のスプレイによる攪拌効果について、成層とスプレイ噴射の相対的な位 置の効果に関する実験を実施した。3.1.3 節の低熱伝達自然対流実験では、自然放熱等によ る低い熱伝達率で格納容器が冷却される際に生じる水素移行に関する実験を実施した。 3.1.4 節の蒸気注入を伴う外面冷却実験では、原子炉からの蒸気の噴出が継続している状況 におけるウェル注水による格納容器冷却効果に関する実験を実施した。3.1.5 節のベント実 験では、ベント時の格納容器雰囲気に対するサンプ水蒸発の効果に関する実験を実施し過 年度の結果と共に考察した。3.1.6 節の蒸気凝縮駆動水素移行実験は今年度から新たに開始 した実験テーマであり、福島第一原子力発電所の事故分析で検討される建屋内の水素移行 に関連する実験である。

3.2節では、3.1.1節で実施するトップヘッドフランジ過熱実験に関する CFD を用いた数 値解析を実施した。流体一構造体の熱連成解析のための入力データを作成し、壁面熱伝達 に対して共役熱伝達に基づくモデルと熱伝達相関式を与えるケースを比較する。

3.3 節では、WINCS 装置を用いて、底面の壁面で水蒸気凝縮がある体系での壁目境界層 内の速度、温度、ガス濃度の分布を計測した結果を紹介する。一連の実験結果から、空中 で水蒸気が凝縮するバルク凝縮が境界層に与える効果を検証するとともに、HMTA(熱伝 達と物質伝達のアナロジー)に基づく凝縮熱伝達モデルの妥当性を検証する。





3.1. 大型格納容器実験

大型格納容器実験装置 CIGMA を用いて、本年度はシビアアクシデント時に格納容器で 生じる安全上重要な熱水力現象の調査に資する実験を実施した。

(1) トップヘッドフランジ加熱実験(3.1.1節)

高温蒸気によるトップヘッドフランジ加熱状況下でウェル注水を実施した際の AM 効果に 関し、注水量や注水タイミングをパラメータとした実験を実施した。

(2) スプレイ基礎実験(3.1.2節)

試験部の上部にヘリウムによる密度成層を形成し、成層より下部でスプレイを噴射したと きの成層の攪拌効果を検証する実験を実施した。

(3) 低熱伝達自然対流実験(3.1.3節)

低熱伝達率条件において水蒸気凝縮が生じる際の水素移行挙動に関する実験を実施した。

(4) ウェル冷却実験(3.1.4節)

昨年度の蒸気+ヘリウム 2 成分系に対し、初期条件として空気を混ぜた蒸気+空気+ヘリウム 3 成分系の濃度パラメータ実験を実施した。

(5) ベント実験(3.1.5節)

サンプ水の有無とベント流量をパラメータとし、サンプ水の減圧沸騰が水素移行に及ぼす 影響に関する実験を実施した。

(6) 蒸気凝縮駆動水素移行実験(3.1.6節)

容器内に水蒸気とヘリウムの混合気を供給する条件で、容器中間部で壁面を冷却した際の 水蒸気の凝縮及びヘリウムの移行と蓄積の挙動を検証する実験を行った。

上記の実験に対し、実験番号(run number)を次の規則で命名した。計画されている実 験で、本年度の実験内容に含まれない記号も示す。

例: PR-SJ-(PL)-01

- 第一ブロックの2文字:実験の種類
 - ▶ PR: PRessurization;加圧試験
 - ➢ CC: Containment Cooling; 格納容器冷却試験
 - ➢ ME: MEasurement;計測器有効性評価試験
 - ➢ SE: Stratified layer Erosion;成層浸食実験
 - ➢ SB: Stratified layer Buildup;成層形成実験

- ➤ JT: JeT 実験
- ▶ HT: Heat Transfer; 熱伝達実験
- ▶ VT : Venting ; ベント実験
- ▶ PG: Purge;パージ実験
- 第二ブロックの2文字:実験パラメータ
 - ➢ SJ: Steam Jet; 蒸気噴流
 - ➢ AJ: Air Jet; 空気噴流
 - ▶ NJ: No Jet; 噴流無し
 - ▶ SP: SPray; 内部スプレイ
 - ▶ PL: PooL; 上部プール
 - ➢ QMS: Quadrupole Mass Spectrometry;四重極質量分析計
 - ▶ BG : Back Ground ; バックグラウンド
 - ▶ LV : Lower Venting line ; 下部ベントライン
 - ▶ UV : Upper Venting line ; 上部ベントライン
- 第三ブロックの2文字:補足実験パラメータ(必要ならば)
 - ▶ 記号の意味は第二ブロックと同じ
- 第四ブロックの2文字:実験通し番号

最後の実験通し番号は平成27年度以降の実験からの続き番号を用いたものもある。

3.1.1. トップヘッドフランジ加熱実験

シビアアクシデント時に原子炉一次系から高温蒸気が噴出し、噴出した蒸気が格納容器 壁を直接加熱する場合、過温破損により原子炉格納容器閉じ込め機能が喪失する可能性が ある。特に、格納容器トップヘッドフランジでは、高温蒸気によりシール材が劣化し、リ ークに至る可能性が懸念される。トップヘッドフランジにおける高温蒸気の熱流動挙動に 関する知見は格納容器閉じ込め機能の評価において重要であり、最大 700 ℃の高温蒸気が 供給可能な CIGMA 装置を利用し、高温蒸気噴流によるトップヘッドフランジ加熱実験を 実施する。

過年度の実験の一つとして、高温蒸気によるトップヘッドフランジ加熱に対し、AM 策 による冷却効果を対象とする実験を令和 3 年度に実施している[1]。これは、室温大気圧雰 囲気を初期条件とし、全排気ラインを閉じた加圧体系で高温蒸気をトップヘッドフランジ に衝突させ、フランジが加熱された状態から AM 策 (スプレイ・外面冷却・ベント)を実 施するという実験である。その結果、ガスケットの冷却には外面冷却が有効であることが 示された[1]。令和 3 年度では、「格納容器内の温度が 171 ℃を超えるおそれのある場合」 という実機での原子炉ウェル注水判断基準[2]を踏まえ、トップヘッドフランジ温度が 180 ℃を超えた時点で外面冷却を開始した。令和 4 年度では、注水タイミングによる影響 の把握を目的として、高温蒸気により格納容器が加熱される前に事前にウェル水張りを行 う条件で実験を実施した[3]。その結果、注水タイミングが 180 ℃の条件と事前に水張りを 行う条件では、注水後のガスケット温度に顕著な差が生じないことが確認された。

本年度は、原子炉ウェル注水によるトップヘッドフランジ冷却効果の知見拡充を目的と して、過年度と比べて保守的な条件での実験を実施した。具体的には、フランジを冠水さ せた過年度の条件に対し水位を半分程度に低下させフランジの一部を水面上に露出させた 条件、及びトップヘッドフランジ温度が約 260 ℃となる時点まで注水を遅らせた条件につ いて、実験を実施した。

3.1.1.1. トップヘッドフランジ加熱実験の条件

図 3.1.1・1 に実験の概念図を示す。ノズル出口は試験容器頂部から 1 m 下方にあり、容 器中心から 0.65 m 離れている。ノズル出口の直径は 0.0412 m である。図 3.1.1・2 に示す 通り、トップヘッドフランジ内壁、及びガスケット内外には熱電対が設置してある。表 3.1.1・1 に、本年度実施した実験と比較する過年度の実験を示す。初期雰囲気は大気圧の室 温空気である。全ての条件で試験容器の全排気配管のバルブを閉とし、大気圧からの加圧 体系を設定した。蒸気流量は 70 g/s とした。この流量は、BWR 格納容器体積比でスクラ ム後 0.5~2 時間頃の崩壊熱に対応する流量である。注入蒸気は加熱ノズルヒータ及び放熱 補償ヒータを用い、ノズル出口において 600 ℃以上で設定した。実験パラメータは、上部 プールへの注水タイミングと注水量である。JT-SJ-18とJT-SJ-12Cは昨年度実施した実験 で、フランジ加熱(蒸気注入)前に注水する条件(JT-SJ-18)と実験時間内で注水を行わ ない条件(JT-SJ-12C)であることから、それぞれ最も熱的に安全側の条件と最も熱的に 過酷な条件に対応する。本年度はその中間的な条件として、JT-SJ-14Cでは、実機でのウ ェル注水判断基準を踏まえ、トップヘッドフランジ内壁温度(DTWX2R053)が180℃と なるタイミングで注水し、フランジを冠水させた。令和3年度実施のJT-SJ-14でもフラン ジ内壁温度 180℃のタイミングで注水を行っているが、当時は蒸気ライン放熱補償ヒータ 設置前の実験で注入蒸気温度が低く、注水タイミングが1000秒程度遅れる。JT-SJ-14Cに 対しJT-SJ-21Bでは、同じタイミングで注水を開始するが、フランジ上部が露出する半分 程度の水位で注水を停止し、フランジの一部が非冷却となる条件である。JT-SJ-14に加え て14Cを実施したのは、21Bによるプール水位の違いの影響を確認するためという意味も ある。注水停止後の上部プール水位はガスケット位置より7cm程度上である。JT-SJ-20 では、トップヘッドフランジ温度が約260℃となる時点まで注水を遅らせ、フランジを冠 水させた。

	JT-SJ-18	JT-SJ-14C	JT-SJ-21B	JT-SJ-20	JT-SJ-12C		
実施年度	R4	R5	R5	R5	R4		
初期条件	室温空気 / 大気圧						
底部バルブ	閉						
蒸気流量 (g/s)	70						
注入ガス温度 (10000秒時点、°C)	640	610	610	640	640		
AM策	上部プール注水	上部プール注水	上部プール注水	上部プール注水	無し		
注水時刻 (s)	実験開始前	2400	2200	9600	-		
注水時トップヘッド フランジ温度 /圧力	室温 / 100 kPa	180 °C / 170 kPa	180 °C / 170 kPa	260 °C / 500 kPa	_		
水位 (mm)	1000	1000	600	1000	-		
備考	_	JT-SJ-14再現実験	_	_	_		

表 3.1.1-1 実験条件





図 3.1.1-2(左)トップヘッドフランジを上から見た図 (右上)ガスケット部の断面図 (右下)ガスケット部を上から見た図。左図中の黒丸はガスケット内外の熱電対、青丸 が壁面に設置した熱電対、赤丸は蒸気注入ノズル位置。

3.1.1.2. 実験結果

図 3.1.1-3 に圧力履歴を示す。本年度取得した実験データは、熱的に安全側の JT-SJ-18 と熱的に過酷な JT-SJ-12C の間に位置する。JT-SJ-14C では、2400 秒で上部プールへの 注水を開始した後、トップヘッドフランジでの蒸気凝縮により圧力上昇が抑制された。注 水後の圧力上昇は JT-SJ-18 と同程度であり、昨年度同様、180 ℃での注水と事前に水張り する注水タイミングの影響は微小であることが確認できた。JT-SJ-14C と同じ注水タイミ ングで水位を半分程度低下させた JT-SJ-21B では、圧力上昇の傾きが増加し、時間的に加 速する結果が得られた。伝熱面積が小さいこと、冷却水量が少なく比較的速やかにプール 水温上昇することにより、高温蒸気による加熱が冷却に対して優位となって、凝縮量が低 下したと考えられる。注水タイミングを 9600 秒まで遅らせた JT-SJ-20 では、注水開始ま では JT-SJ-12C と類似した圧力変化を示すが、注水後は急激に圧力低下が生じた。その後 は傾きが時間的に緩やかになり、最終的にはほぼ一定となった。過渡変化が時間とともに 緩やかになる原因としては、冷却水の水温上昇が考えられる。

図 3.1.1-4 にフランジ内壁温度を示す。定性的には圧力履歴と同様の傾向が確認された。 JT-SJ-18 と JT-SJ-14C はほぼ同じ時間変化を示し、JT-SJ-21B はそれらよりもやや高温で ある。JT-SJ-20 は注水までは JT-SJ-12C とほぼ同じ時間変化を示すが、注水後に急激な温 度低下が生じ、その後は時間的に過渡変化が緩やかになった。

図 3.1.1-5 上図にガスケット内側温度を示す。図 3.1.1-5 下図は、4000~14000 秒付近の ガスケット内側温度と飽和温度を示したものである。飽和温度は容器圧力と容器頂部の水 蒸気濃度から計算した。最も温度が低くなるのは事前に水張りを行う JT-SJ-18 である。次 に温度が低い JT-SJ-14C では、2400 秒での注水後温度上昇が抑制され、JT-SJ-18 と同程 度の温度上昇となる。ガスケット温度からも、JT-SJ-18とJT-SJ-14Cの注水タイミングの 影響は微小であることが確認された。水位を低下させた JT·SJ-21B では、8000 秒付近ま では JT-SJ-14C と同程度の時間変化であるが、その後飽和温度をわずかに上回り、過熱状 態となった。原因としては前述の通り伝熱面積と冷却水熱容量が考えられ、高温蒸気によ る加熱が冷却に対して優位となったことを示している。JT-SJ-20、及び JT-SJ-12C では、 高温蒸気により構造材が過熱状態となり、5000 秒付近で温度が階段状に上昇した。注水を 行わない JT-SJ-12C ではそのまま単調に上昇し続けるが、9600 秒付近で注水を行う JT-SJ-20 では、注水に伴い、約 50 ℃の温度低下が生じた。図 3.1.1-5 下図から、注水前まで は過熱状態だったガスケットが、注水に伴い飽和温度まで温度低下しており、水蒸気が凝 縮し始めたことを示している。注水条件の実験を比較すると、実験終了時の圧力やガスケ ット内側温度は JT-SJ-21B が最も高い結果となった。図 3.1.1-6 にガスケット外側温度を 示す。事前水張りを行った JT·SJ·18 は緩やかな過渡変化で、最終的に 100 ℃近くまで温 度上昇が生じた。JT-SJ-14C、及び JT-SJ-21B は定性的には同様の傾向であるが、冷却水 の熱容量が小さい JT-SJ-21B の方が比較的早期に飽和温度である 100 ℃に到達した。

図3.1.1-7に鉛直方向の蒸気濃度分布を示す。濃度が一様に低い初期状態から、高温蒸気 の注入により容器上部に高濃度の蒸気成層が形成され、時間的に成層界面が下部へと移行 する結果となった。各実験で比較すると、成層界面が下部へと移行する速さが異なる様子 が見られ、EL4m付近の蒸気濃度の時間変化から判断すると、JT-SJ-18が最も遅い。注水 タイミングの遅れと低い冷却水量により、JT-SJ-18 > JT-SJ-14C > JT-SJ-21Bの順番で、 成層界面が EL4 m に到達する時間が短くなり、図 3.1.1-8~図 3.1.1-12 に示すウェル冷却 による蒸気凝縮量の多さと整合する。注水時刻をフランジ温度が 260℃になるタイミング まで遅らせた JT-SJ-20 はそれらよりも更に短時間で、JT-SJ-12C(ウェル冷却無し)と同 程度のタイミングで EL4 m 付近の蒸気濃度が増加した。このように、注水時点後も蒸気注 入により成層の成長は継続するが、JT-SJ-20 では、9600 秒での注水時点で成層が EL4m より上部に形成されており、注水後は次に示すように温度変化は見られるものの蒸気濃度 分布に顕著な変化は見られなかった。図 3.1.1-13 に容器内の温度コンタを示す。高温蒸気 の注入に伴って容器上部の EL8 m 以上で高温領域が生じた。注水を行わない JT-SJ-12C では、この高温領域の温度は 250~300 ℃に達する。一方、注水条件の実験では、注水によ る冷却効果で、高温領域の温度が低くなり、領域の広がりも小さくなった。 JT-SJ-18 と JT-SJ-14C は定量的に同程度の温度となり、水位が低い JT-SJ-21B ではそれらよりも僅か に温度が高い。JT-SJ-20 では、9600 秒の注水までは JT-SJ-12C と同様の時間変化となる が、注水後は冷却効果により低温化し、領域の広がりも小さくなった。

3.1.1.3. 本節のまとめ

トップヘッドフランジ加熱実験として、高温の蒸気噴流による加熱に対し、上部プール への注水による格納容器冷却効果に着目した実験を実施した。注水タイミングと注水量を 実験パラメータとし、過年度の条件に対して半分程度の水位や注水タイミングを大幅に遅 らせるといった保守的な条件について、実験条件を拡充した。その結果、ガスケット温度 の観点からは、注水タイミングを大幅に遅らせた場合でも注水後に急激な温度低下が生じ、 飽和温度まで冷却された。注水量を低下させた場合は、実験終盤で飽和温度に対し過熱状 態となり、注水条件では最もガスケット温度が高くなった。





図 3.1.1-5 (上) ガスケット内側温度 (下) 4000~14000 秒の拡大図、及び飽和温度



図 3.1.1-6 ガスケット外側温度



図 3.1.1-7 鉛直方向蒸気濃度分布













3.1.2. スプレイ基礎実験

シビアアクシデント時に原子炉一次系から格納容器に噴出した蒸気により、原子炉格納 容器は加圧・加熱される。格納容器スプレイには、格納容器の圧力抑制と容器内の雰囲気 冷却効果が期待されている。また、シビアアクシデント時に生じる水素ガスを含む混合ガ スの攪拌を促進させる効果も有する。欧州のシビアアクシデント研究ネットワーク SARNET (Severe Accident Research NETwork)では、スプレイによる減圧・冷却効果 とガス混合促進効果をそれぞれ Thermalhydraulic part と Dynamic part に分類し、CEA が所有する MISTRA、IRSN が所有する TOSQAN 装置などを用いて、格納容器スプレイ に関する実験を実施するとともに、実験データによるベンチマーク解析を実施してきた[1]。

本プロジェクトでも、令和3年度に Thermalhydraulic part に相当する実験を実施した。 実験では、水蒸気が存在しない高温・高圧の空気とヘリウムガスのみの初期条件でスプレ イを噴射した結果、試験容器内の雰囲気は冷却されるものの、スプレイ水が蒸発すること で容器が加圧されることがわかった。これは、本来のスプレイ注水では意図しない加圧が 生じ、格納容器の健全性が脅かされる可能性があることを意味する。事故条件として格納 容器内に水蒸気が存在する可能性が高いことを考慮し、令和4年度に追加実験として、ス プレイ水に対して過熱した水蒸気(と空気)が存在する初期条件におけるスプレイ噴射実 験を実施した。その結果、試験容器内の雰囲気は冷却されて温度は低下するものの、スプ レイ水の蒸発によって容器内蒸気分圧とそれに伴う全圧は初期的に上昇した。容器内蒸気 分圧がスプレイ水温で決まる飽和蒸気圧より高くなると逆にスプレイ水への蒸気凝縮が支 配的となり、容器内の蒸気分圧とそれに伴う全圧は低下した。これらの実験から、 Thermalhydraulic part に関する現象を把握するとともに、CFD バリデーションに有用な データを取得した。

一方 Dynamic part に関して、TOSQAN では試験容器上部に水素を模したヘリウムの密 度成層を設け、スプレイ噴射によるガス混合実験(113)が実施された[2]。その結果、ス プレイ噴射後 300 秒程度でスプレイノズルより下の空間内のヘリウム濃度はほぼ均一とな り、顕著なスプレイのガス攪拌効果が確認された。本プロジェクトでもこれまでに、試験 容器頂部に設けたスプレイノズルから噴射したスプレイによるガス混合実験をいくつか実 施し、スプレイ噴射後短時間(数 100 秒)でヘリウム密度成層が崩壊する同様な結果が得 られている。

PWR実機の格納容器スプレイは、いくつかのリング状のスプレイヘッダーから噴射され る。スプレイヘッダーの上から格納容器天井までには空間が存在し、スプレイ注水をして もそこのガス混合が十分に行われず、高濃度な水素が堆積してしまう懸念がある。例えば、 可搬型設備による注水では水頭が足りずに格納容器の頂部リングヘッダーからスプレイさ れないことが想定され、これに関連して、エアロゾル除去効果の評価ではスプレイのカバ 一領域を保守的に 6%と厳しく設定した解析を行っており、スプレイ領域と非スプレイ領 域の効果を検討している[3]。スプレイによる水素成層の混合も同様のことが考えられるが、 スプレイノズルより上の空間(非スプレイ領域)におけるガス混合は、TOSQAN 実験 (113)や本プロジェクトのいずれでも計測されていない。そこで本年度は、令和3年度 に実施した試験容器頂部のスプレイノズルからスプレイを噴射した実験(CC-SP-18)[4] をベースケースに、スプレイノズルをヘリウム密度成層よりも下に設置し、ガス混合、特 にノズルより上の空間におけるヘリウム密度成層の崩壊過程を調査する実験(CC-SP-27, 28)を2回実施した。

3.1.2.1. スプレイ実験条件

本年度実施したスプレイ実験 CC-SP-27 及び CC-SP-28 と、比較対象として選定した令 和 3 年度実施の CC-SP-18 の概念図を図 3.1.2-1 に示すとともに、これらの実験条件を表 3.1.2-1 に示す。実験では、初期条件として試験容器上部にヘリウムの密度成層を設け、定 常流量のスプレイを噴射し、その間の容器内ガス濃度分布を計測し、スプレイ噴射がガス 混合や密度成層の崩壊に与える影響を調査した。実験パラメータは、スプレイノズル設置 高さ及びスプレイ流量である。全実験において、空気雰囲気の試験容器内に、ヘリウムガ スを容器上部から注入し、試験容器高さ Elevation (EL)約7m より上部に空気とヘリウ ムの密度成層を設けた。図3.1.2-2に示すように、初期の密度成層内における空気とヘリウ ムのモル濃度比は 50%:50%である。試験容器頂部の密度成層内にスプレイを設置した CC-SP-18 に対して、CC-SP-27 と CC-SP-28 では、ノズルを密度成層下端高さより下の EL=6.1m に設けた。スプレイはフルコーン型の形状で、広がり角は 15 度である。CC-SP-28のスプレイ流量は CC-SP-18 と同じ 0.016 kg/s とし、CC-SP-27 はその 3 倍程度の 0.05 kg/s とした。NEA レポート(NEA/CSNI/R(2014)8)[5]で得られる実機の格納容器スプレ イ流量と比較し、CC-SP-27(0.05 kg/s)と CC-SP-28(0.016 kg/s)は実機 PWR 格納容 器体積当たりの定格流量の約 4 分の 1~10 分の 1 と約 12 分の 1~30 分の 1 にそれぞれ相 当する。容器内雰囲気温度とスプレイ水温は室温とした。容器は初期気体で 170kPa に加 圧し、容器を閉じた体系とした。

	CC-SP-27	CC-SP-28	CC-SP-18	
スプレイノズル高さ EL (m)	(3.1	10	
スプレイ流量 (kg/s)	0.05	0.0	16	
初期温度 (℃)	室温			
初期圧力 (kPa)	170			
スプレイ温度(℃)	室温			
成層内初期ヘリウム濃度(%)	50			

表 3.1.2-1 スプレイ実験条件



3.1.2.2. スプレイ実験結果

CC-SP-27、CC-SP-28、CC-SP-18 実験で計測した容器内ヘリウム濃度分布の時間変化 を図 3.1.2-3, 4, 5 にそれぞれ示す。ただし、いずれの実験もスプレイ注水開始時刻は t=1,200 秒である。

スプレイ開始後 1,000 秒程度でヘリウムの密度成層が崩壊した CC-SP-18 と比べ、同じ スプレイ流量の CC-SP-28 では、スプレイ開始後 10,000 秒が経過しても密度成層は初期の 濃度分布形状を保ったまま崩壊せず、ノズルの設置高さ EL=6.1m より下のヘリウム濃度 にも変化はほぼなかった。スプレイ流量を3倍程度に増やした CC-SP-27 でも、CC-SP-28 と同様な結果が得られた。

この結果から、スプレイ噴射がスプレイノズルより上の空間内のガス混合に与える影響 は非常に小さいことがわかった。Kaltenbachらは、スプレイノズルの位置がガス混合に与 える影響を考慮し、容器内空間を3つの領域 Region に分けた[6]。スプレイノズルより上 の空間は Region1 と提案され、スプレイの直接的影響がなく、乱流混合が小さいと考えら れている。ノズルより下の空間はスプレイが直接噴射される領域とその外側の領域をそれ ぞれ Region2 と Region3 として提案された。CC-SP-27 と CC-SP-28 実験における密度成 層が存在する空間は Region1 に該当し、スプレイ噴射によるガス混合効果は非常に弱いと する実験結果は Kaltenbach らの提案と一致している。本実験結果によって、Region1 に おける密度成層に対するスプレイ噴射の効果が小さいことを把握しただけでなく、今後 CFD バリデーションデータとしても活用されることが期待される。





図 3.1.2-3 CC-SP-27 実験におけるヘリウム濃度分布の時間変化(t=1200秒に注水開始)

図 3.1.2-4 CC-SP-28 実験におけるへ リウム濃度分布の時間変化(t=1200秒 に注水開始)



図 3.1.2-5 CC-SP-18 実験におけるヘリウム濃 度分布の時間変化(t=1200秒に注水開始)

3.1.3. 低熱伝達自然対流実験

PWRの格納容器における水素挙動に関しては、代替スプレイや再循環ユニット等が整備 されたことにより、これらの機器が格納容器内を攪拌することで水素成層化は生じ難いと されている[1]。しかしながら、代替スプレイ等の機器は事故時に十分な性能が発揮されな い場合も想定されるため、事故時の密度成層挙動を幅広な条件で検討することは重要であ る。この背景から、主に密度成層存在下において外面冷却を行った際の対流挙動を把握す るため、CIGMA 自然対流実験を実施する。

令和3年度までの自然対流実験では、空気+ヘリウム系の密度成層に対し、温度や冷却位 置等をパラメータとした実験を実施し、現象を整理した。これらの実験では上部プール注 水等により容器外面を比較的高い熱伝達率で冷却した条件であった。しかしながら、PWR における実際の事故時に、上述の機器が十分な性能で作動しない場合、格納容器内で生じ る自然循環の駆動力は低いことが想定される。前述の通り、事業者は自然循環により格納 容器内で水素成層化は生じ難いとしているが、速度スケールが小さい流れでも格納容器内 の水素混合が期待できるかどうかは明らかではない。そこで、令和4年度では、自然循環 の駆動力が低い条件における水素挙動の調査を目的とした低熱伝達率自然対流実験を実施 した[2]。令和4年度の実験では、加圧・過熱状態から自然放熱のみで実験装置を冷却させ た際の成層挙動を計測した。空気+ヘリウム2成分系の容器上部にヘリウム成層が形成さ れた状態を初期条件とした。ヘリウムは80000秒で一様化する結果となり、拡散方程式の 数値解と比較すると短時間での一様化となることから、低速な流れであっても混合に寄与 することが示された。

令和4年度は空気+ヘリウムの非凝縮ガスの条件で実験を行ったが、構造材等で水蒸気の 凝縮が生じる場合には気体密度変化等を通じてヘリウムが濃縮されるなど成層挙動に影響 を与える可能性が有る。そこで本年度は、低熱伝達率冷却条件において雰囲気ガスに水蒸 気を使用し、水蒸気凝縮が生じる際のヘリウム挙動の把握を目的とした自然対流実験を実 施した。

3.1.3.1. 低熱伝達自然対流実験の条件

図 3.1.3-1、表 3.1.3-1 に実験の概念図と実験条件を示す。CC-PL-59 は蒸気+空気+ヘリ ウム系での実験であり、空気分圧と水蒸気分圧はそれぞれ 100 kPa と 200kPa、ヘリウム ガス分圧は 20 kPa とした。ヘリウムガス分圧 20 kPa は、PWR 炉心 Zr の 100 %が酸化 し、生じた水素が格納容器を加圧する圧力と同程度である。CC-PL-57 は、比較のための 実験としてヘリウムを空気に置き換えて空気+水蒸気体系での実験とした。水蒸気分圧は モル濃度 60 %程度の高水蒸気雰囲気を想定して決定した。図 3.1.3-2 に気体の鉛直方向濃 度分布の初期条件を示す。CC-PL-57 では水蒸気濃度と空気濃度は一様に分布しており、 CC-PL-59 では上部にヘリウム成層が形成されている。初期温度は露点温度の 120 ℃付近 で設定した。冷却条件は昨年度同様、外気への自然放熱のみで試験体を冷却する条件とし た。実験時間も昨年度同様に80000秒である。

	CC-PL-57	CC-PL-59	
初期圧力(kPa)	320		
初期温度 (°C)	~120		
空気分圧 (kPa)	120	100	
蒸気分圧 (kPa)	200	200	
ヘリウムガス分圧 (kPa)	0	20	
ヘリウム濃度(%)	0	12	
時間シフト (s)	1400	0	

表 3.1.3-1 実験条件



図 3.1.3-1 低熱伝達率自然対流実験の概念図



3.1.3.2. 実験結果

図 3.1.3・3 に圧力履歴を示す。初期圧力 320 kPa から 80000 秒時点の 140 kPa に至るま で 180 kPa 分の低下が生じた。空気+ヘリウム 2 成分系である昨年度の実験では、経過時 間 80000 秒に対し初期圧力 180 kPa から 140 kPa まで 40 kPa の圧力低下であったことか ら、本年度では凝縮による蒸気分圧の低下が生じたことが分かる。また、図 3.1.3・3 から、 圧力の時間変化において成層の有無による差が微小であることが確認された。これは、凝 縮量が同程度であることを示す。図 3.1.3・4 に容器内の温度コンタを示す。容器内の温度は 下部から緩やかに低下する傾向が見られた。これは昨年度と同様の傾向である。容器下部 から低温化する原因としては、容器下部には多くの配管が接続されており、比較的漏熱が 高いことが考えられる。





蒸気+空気系(CC-PL-57)の濃度分布と凝縮量

図 3.1.3・5 に蒸気+空気系 CC-PL-57 におけるリザーバータンク水位を示す。リザーバー タンク(A,B,C)水位は、容器内の3つの高さに設置された各ガター(A,B,C)で捕集され た凝縮水量を示す。図で水位が40mm程度から増加するのは計測下限値であるためであ る。最終的なリザーバータンク内の水位は、リザーバータンクCが最も高くなり、リザー バータンクAは計測下限値以下であった。これは凝縮が主として容器下部で生じたことを 示す。図 3.1.3・4 に示す温度コンタからも、先行して低温となる容器下部で、凝縮量が比較 的大きいことが示唆される。図 3.1.3・6 に濃度分布を示す。全体的な傾向としては、水蒸気 濃度は低下し、空気濃度は増加した。局所的な傾向としては、空気濃度が容器下部で比較 的高い値となっており、凝縮により重い気体である空気が蓄積していることを示している。 一方容器上部でも、凝縮量が小さいにもかかわらず、蒸気濃度は低下し、空気濃度は増加 する結果となった。これは、低速な自然循環流による混合が存在し、混合気体の均質化が 進行していることを示している。図 3.1.3・7 に混合気体の密度分布を示す。圧力や温度の低 下により密度は経時的に低下する。下部での空気蓄積に伴い、容器上下で若干の密度差が 生じた。



図 3.1.3-5 蒸気+空気系 CC-PL-57 におけるリザーバータンク水位



蒸気+空気+ヘリウム系(CC-PL-59)の凝縮量と濃度分布履歴

図 3.1.3-8 に蒸気+空気+ヘリウム系 CC-PL-59 におけるリザーバータンク水位を示す。 リザーバータンク C とリザーバータンク B はほぼ同じタイミングで水位が上昇した。CC-PL-57 とはリザーバータンク B の水位に関して定量的にも定性的にも異なる結果であるが、 これは実験開始時の初期水位が測定下限値以上であり、その分の水位によりデータがシフ トしている可能性が有る。リザーバータンク A においても若干の水位増加が見られた。成 層内の水蒸気の初期濃度は CC-PL-57 よりも 5~10 %程度高く、成層内でも凝縮が生じた と考えられる。図 3.1.3-9 に濃度分布を示す。CC-PL-57 と同様、水蒸気濃度は低下し、空 気濃度は増加する傾向となった。ヘリウム濃度分布に関しては、成層内では濃度が保たれ る一方、容器下部では濃度が時間的に増加する結果となった。これは、水蒸気凝縮によっ て濃縮されたヘリウムが、自然対流や拡散によって容器下部へ移行したことを示している。 すなわち、本実験体系では、水蒸気凝縮によるヘリウムの濃縮効果に対し自然対流及び拡 散によるヘリウムの混合希釈効果が同程度に大きいことが示唆される。最終的には、昨年 度同様に 80000 秒でヘリウムがほぼ一様となった。なお、濃度データから評価した実験開 始時と終了時のヘリウム分圧の差は 1 kPa 程度であり、閉じた系での実験であるため容器 内のヘリウムのマスバランスは保たれ、濃度計測の計測誤差は小さいことが確かめられた。 図 3.1.3-10 に CC-PL-59 の密度分布を示す。成層内のヘリウム濃度は保たれる一方で、容 器下部ではヘリウム濃度が増加するため、成層上下の密度差は経時的に低下する結果とな った。80000秒時点では、CC-PL-57と同程度の密度差(~0.1 kg/m³)となった。

3.1.3.3. 本節のまとめ

低熱伝達率冷却条件において、蒸気+空気+ヘリウム3成分系の自然対流実験を実施した。 実験結果は成層内で蒸気凝縮が生じたことが示したが、成層内のヘリウム濃度は一定に保 たれる一方、容器下部では時間的にヘリウム濃度が増加し、80000秒でほぼ一様となった。 これは、水蒸気凝縮によるヘリウムの濃縮効果と自然対流・拡散によるヘリウムの混合希 釈効果が同程度であることを示す結果である。

32


図 3.1.3-8 蒸気+空気+ヘリウム系 CC-PL-59 におけるリザーバータンク水位





3.1.4. 原子炉ウェル冷却実験

BWR 原子炉ウェルへの注水は、トップヘッドフランジシール材の冷却を本来の目的と する AM 策であるが、格納容器壁面を直接冷却するため、格納容器内減圧等の冷却効果も 期待できる。一方、水蒸気の壁凝縮に伴い、格納容器上部で水素が蓄積した場合、成層化 した水素は伝熱阻害となり得る。格納容器冷却の観点から、水素が局在化する条件や局在 化した場合の影響の把握は重要である。この視点の元、格納容器冷却に対するウェル注水 の有効性を検証するため、CIGMA を用いた外面冷却実験を実施してきた。

平成 28 年度では、閉じた系で初期加圧条件から外面冷却を行う実験を実施した[1]。そ の結果、壁面凝縮により取り残される非凝縮性ガスの密度と周囲気体の密度の大小関係で ヘリウムの蓄積が決まり、特に蒸気-ヘリウム2成分系では高濃度のヘリウム層が形成され、 長時間解消されない様子が確認された。系内圧力は冷却面上のヘリウム層が伝熱阻害とな って、減圧速度が低下することが確認された。令和2年度以降は、格納容器内に蒸気が継 続的に放出される状況で外面冷却を行った場合の熱伝達挙動等を把握することを目的とし た実験を実施している。令和 2 年度では、容器上面に(形成される密度成層に)垂直に蒸 気を注入する実験を実施し、ジェットの高い攪拌効果によりヘリウムの蓄積は生じないこ とが確認された[2]。令和3年度では、横向きにガスを注入することで攪拌効果を低下させ、 冷却タイミング・流入蒸気流量・気体組成に関するパラメータ試験を実施した[3]。蒸気+ ヘリウム 2 成分系、および低空気濃度の 3 成分系で冷却面上に高濃度ヘリウム層が生じた が、圧力変化に顕著な差が出ないという結果であった。令和 4 年度は、ヘリウム層による 影響を明確化することを目的として、ヘリウム注入量を大幅に増やし、フランジを冠水さ せて冷却によって形成される成層を強固にした条件での実験を実施した[4]。その結果、蒸 気+ヘリウム系で厚い高濃度のヘリウム層が生じ、同じ非凝縮性ガス分圧である蒸気+空気 系と比べて顕著な熱伝達阻害が生じることが確認された。

本年度は、昨年度の条件をベースとして雰囲気ガスに空気を混ぜ、混合ガスの濃度を実 機事故状況に極力近づけた条件を採用し、過渡変化時の圧力や熱伝達挙動の変化を把握す ることを目的とした濃度パラメータ実験を実施した。

3.1.4.1. 原子炉ウェル冷却実験の条件

図 3.1.4-1~2 に、実験の概念図と注水タイミング等のトリガを示す。実験手順は以下である。

- 高温蒸気の注入とベントを繰り返し、試験体を昇温
- 圧力 200 kPa・蒸気 100 %に空気を 50 kPa (CC-PL-60, CC-PL-61) もしくは 100 kPa (CC-PL-62, CC-PL-63) 注入し混合する

- 高さ EL6.28 m に位置する横向きノズルから蒸気と非凝縮性ガスの混合ガスを 1000
 秒間注入する
- 非凝縮性ガスのみ注入を停止し、同時に上部プールへ室温水を満水まで注水する
- 注入ガス温度は過年度同様 300 ℃とする

表 3.1.4・1 に詳細な実験条件を示す。CC-PL-61 及び CC-PL-62 は、過年度の実験 CC-PL-50b に対し、それぞれ 50 kPa と 100 kPa 分の空気を蒸気注入前に添加した条件である。 蒸気流量 15 g/s は過年度と同様の流量とした。これは BWR 格納容器気相空間体積比でス クラム後 24 時間頃の蒸気流量 25~36 g/s よりもやや小さい値である。ヘリウム流量 6 g/s も過年度と同様の値である。1000秒間の注入によるヘリウム分圧は約1気圧で、全炉心Zr の約 30 %が酸化し BWR 格納容器を加圧する水素量に相当する。蒸気+空気+ヘリウム系 に対する比較データとして、注入するヘリウムを空気で置き換えた条件が CC-PL-60 及び CC-PL-63 である。CC-PL-61 及び CC-PL-62 では、1000 秒間の注入により、容器上部に ヘリウム成層が形成される。非凝縮性ガスの注入を停止し、冷却を開始する際の濃度分布 を図 3.1.4・3 に示す。なお、CC-PL-62 ではヘリウム注入終盤にヘリウム残量低下に伴うカ ードル圧力低下が生じ、ヘリウム流量に若干の低下が見られたが、1000 秒間に亘る全注入 量は CC-PL-50b に対して5 %程度の相違であるため、結果には大きな影響を及ぼさないと 思われる。注水条件は上部プールへの室温水の注入とし、トップヘッドフランジを冠水さ せることで、EL9.7 m 以上の容器壁面を冷却面とした。

				2 4 6 4 7 1 7 1 7					
		CC-PL-50b	CC-PL-61	CC-PL-62	CC-PL-52b	CC-PL60	CC-PL-63		
実施年度		R4	R5	R5	R4	R5	R5		
初期条件	圧力 kPa	200	250	300	200	250	300		
	温度 °C		•	~.	160	-52b CC-PL60 R5 250 50 0 43.4g/s×1000s 380	•		
	蒸気分圧 kPa			2	00				
	空気分圧 kPa	0	50	100	0	50	100		
	He分圧 kPa	0	0	0	0	0	0		
注入条件	温度 ℃	300							
	蒸気 g/s	15							
	蒸気注入時間	連続							
	He注入量 g	6g/s×1000s 0							
	空気注入量 g		0		43.4g/s×1000s				
外面冷却	位置と状況	上部プール冠水							
	注水温度	室温							
	注水流量 kg/s	7.9							
	注水時間 s	800							
	注水時圧力 kPa	320	400	440	320	380	440		
時間シフト	S			13	300				
備考		水平注入							

表 3.1.4-1 実験条件





図 3.1.4-2 ガス及び冷却水の注入タイミング



3.1.4.2. 実験結果

図 3.1.4-4 に圧力履歴を示す。図の右側のグラフは、冷却開始時を起点とした初期圧力か らの圧力変化(初期圧力との差)を示す。相対変化図から、ヘリウム注入の無い蒸気+空 気系(CC-PL-52b, CC-PL-60, CC-PL-63)では、空気分圧によらず冷却開始後の圧力変化が ほぼ同じであることが分かる。非凝縮性ガス濃度の増加は凝縮熱伝達を低下させる一方で、 圧力増加は凝縮熱伝達を増加させる方向に働くため、両者の影響が同程度に大きく凝縮量 が変化しなかったと考えられる。また非凝縮ガスの凝縮熱伝達への影響も数%で飽和する ため、本実験条件のように大きな空気分圧では差が出なかったことも考えられる。一方、 蒸気+空気+ヘリウム系(CC-PL-50b, CC-PL-61, CC-PL-62)では、空気分圧によって大きく 差が生じ、空気分圧の増加に伴い圧力が低下に転じる時刻が早まる結果となった。圧力が 上昇から低下に転じるタイミングは、蒸気プリュームによる成層浸食が冷却面下端の EL9.7 mに到達するタイミングと一致する[4]ことから、空気を加えることで密度成層内の 密度が増加し、成層がより早く侵食されたことが原因と思われる。このことは、図 3.1.4-5~図 3.1.4-7 に示す容器内温度コンタ図からも確認できる。注入気体の温度は約 300 ℃で 周囲気体よりも高く、温度コンタ図では EL6.3 m 付近の黄色い帯状として確認できる。冷 却開始直後におけるヘリウム成層は図 3.1.4-3 に示されるように蒸気注入ラインよりも下方 間広がっており、注入蒸気はヘリウム成層との密度差により上部へ貫入せず、横方向、も しくは下方向へ流れる。その後、注入蒸気との混合が進んで成層と注入プリュームの密度 差の低下に伴いプリュームは上方向へ向き、やや低温の領域で示されるヘリウム成層を侵 食し始める。CC-PL-50b では 7000~8000 秒で蒸気プリュームが冷却面付近に到達したの に対し、CC-PL-61では 4000~5000 秒、CC-PL-62では 2000~3000 秒で到達したことが示 される。濃度分布の時間変化を図 3.1.4-8 に示す。濃度分布の観点からも、空気分圧の増加 により浸食が早まる様子が確認でき、CC-PL-62 ではその他と比べて速やかに蒸気注入高 さ EL6.3 m から EL9.7 m まで混合された。成層内に空気が存在するため成層密度は大き

く、蒸気の貫入が促進されたことが示唆される。一方で EL9.7 m 以上の冷却面近傍では、 全ての蒸気+空気+ヘリウム系の条件でヘリウムの蓄積が生じた。このヘリウム層は、温度 コンタにおける冷却面近傍の低温領域に対応する。空気分圧の増加により、このヘリウム 層の濃度は低下し、厚みも薄くなる傾向が見られた。ヘリウム層の密度増加により、蒸気 プリュームによる浸食が進んだと考えられるが、CC-PL-62 においても 70 %以上の高濃度 ヘリウム成層は実験終了時まで存在した。











上部プールへの熱流量の評価も実施した。熱流量の計算に必要な表面積は、CIGMA 装 置の System Description の値を用いた。表 3.1.4-2 (System Description より抜粋[5]) に、 各セクションでの表面積と用いる熱流束データタグを示す。熱流量評価に必要な熱流束は 各セクションでの平均値とした。図 3.1.4-9 に上部プールへの熱流量を示す。マイナス値は 容器内部から外部への方向(すなわち冷却)を示す。蒸気+空気系(CC-PL-52b, CC-PL-60, CC-PL-63)では、上部プールへの熱流量はほぼ同程度であることが確認できる。蒸気+空 気+ヘリウム系(CC-PL-50b, CC-PL-61, CC-PL-62)では、空気分圧の増加に伴い密度成層の 浸食が早まり、特に S4 での熱流量の時間変化がある時間でステップ状に増加し、蒸気+空 気系の結果に近づいているのがわかる。一方、S1~S3 の熱流量は低い値が維持され、厚み が薄い高濃度ヘリウム層が容器上部に滞留し、S1~S3 領域の伝熱を阻害していることが示 される。図 3.1.4-10 に上部プール温度を示す。昨年度の報告の通り、上部プール温度の時 間変化は容器からの除熱量の大きさを示している。圧力変化や熱流量から推測される通り、 蒸気+空気系の条件では、ほぼ同じ時間変化が見られる。一方、蒸気+空気+ヘリウム系で は、空気分圧の増加に伴い温度上昇速度が増加し、蒸気+空気系の結果に近付いた。これ は、プール温度履歴の変曲点で示される蒸気プリュームによる成層浸食タイミングが早ま ることが原因である。このことをより明確に見るために、S1~S4の熱流量履歴を時間積分 し、絶対値をとったものを図 3.1.4-11 に示す。EL9.7 m 以上の冷却面まで成層浸食が進み、 熱伝達が増加するタイミングがより早期になることで、同じ時刻で見たときの除熱量が増 加することが確認できる。

3.1.4.3. 本節のまとめ

本年度のウェル冷却実験として、昨年度の蒸気+ヘリウム2成分系に対し、初期濃度条件 として空気を混ぜた 3 成分系の濃度パラメータ実験を実施した。その結果、空気濃度とと もに成層内の密度が増加し、密度成層の浸食が早まることで、トップヘッドフランジを介 した除熱量が増加する結果が得られた。

44

	Part	EL(mm)	Surface Area (m ²)	Heat Flux used for Estimation
Upper Pool	S1	-	1.07	DHF-X5R
	S2	10663	4.59	DHF-X4R
	S3	10414	0.91	DHF-X0[AJLNQS]
	S4	10224	2.92	DHF-98[JT]
				DHF-97[ADEGJKLMNPQRST]

表 3.1.4-2 熱流評価に用いる表面積と熱流束データ









3.1.5. ベント実験

格納容器ベントは、格納容器内の圧力や温度を低下させるとともに、水素リスクにも影響を与える。格納容器ベントに関するこれまでの CIGMA 実験では、主にベント時の水素 挙動に着目した実験を実施してきた。

平成30年度では、加圧状態の容器上部にヘリウム成層を形成し、容器下部をベント位置 とした実験を実施した。その結果、成層内の濃度を一定に保ちながら成層が下部ベント位 置まで拡大し、容器内で一様な濃度分布となる結果となった[1]。平成31年度の実験では、 容器内構造物としてバルクヘッドを設置した実験を実施し、ベントによって駆動される流 速が低速であるため、障害物がある場合であっても成層は1次元的な振る舞いとなった[2]。 同年度、サンプ水の減圧沸騰との重畳効果に関する実験も実施している。サンプ水を飽和 温度程度まで昇温し、ベント流量を実機BWRの特性値(ベント流量と格納容器体積の比) とした条件で実施した結果、ヘリウム成層は下部ベント位置まで一旦拡大した後、減圧沸 騰で生じる蒸気流により成層が押し上げられる挙動が確認された。ベントとサンプの減圧 沸騰が重畳する場合、減圧速度によってサンプ水の沸騰の激しさが異なり、容器内の混合 の強さも異なることがTOSQAN実験により示されている[3]。これは水素排出等の移行挙 動が減圧速度に依存し得ることを示しており、水素リスクの観点から重要な視点と言える。

本年度は、サンプ水の減圧沸騰、及び排気の高さ位置が排出量等のヘリウム移行挙動に 与える影響を把握することを目的として、ベントの作動条件の組み合わせとして、サンプ 水の有無とベント流量を考慮し、容器の比較的上部の位置から排気するベント実験を実施 した。ベント流量としては、BWR および PWR の設計ベント流量を体積スケーリングした ものとした。

3.1.5.1. ベント実験の条件

図 3.1.5・1 に実験の概念図を示す。加圧状態の容器上部にヘリウム成層を形成し、 EL6.29 m にある上部ベントラインから減圧する。パラメータはサンプ水の有無とベント 流量である。実験条件を表 3.1.5・1 に示す。ガス分圧条件は平成 31 年度の実験と同じ条件 とした。初期ヘリウム成層内のヘリウム濃度は約 17 %である。ベントの高さ位置は、平成 31 年度の実験(VT-LV-08)では EL2.75m の低い位置から排気したのに対し、本年度はサ ンプ水との距離をとって EL6.29m から排気することとした。この高さは初期ヘリウム成 層界面より上に位置し、成層内部からの排気を意味する。図 3.1.5・2 に初期濃度分布を示す。 点線はベントの高さ位置を示している。ベント流量は、極低流量排気ライン、又は小流量 排気ラインを用いて設定した。VT-UV-03B 及び VT-UV-04B のベント流量は格納容器体積 比に対して PWR 相当、VT-UV-05B及び VT-UV-06のベント流量は BWR 相当と設定した。 PWR 相当流量の特性値 5.3×10⁻⁵ s⁻¹は実機 PWR の特性値 2×10⁻⁵ ~ 4×10⁻⁵ s⁻¹と同程度の 値[4]であり、BWR 相当流量の特性値 6.9×10^{-4} s⁻¹は平成 31 年度に実施した BWR を対象 とした CIGMAベント実験と同じ値とした[2]。VT-UV-04B 及び VT-UV-06 では、ベント前 にサンプ部に注水し、蒸気を用いて飽和温度程度まで加熱した。ベント時のサンプ水体積 は約 1 m³、初期温度は 140 ℃である。

		VT-UV-03B	VT-UV-04B	VT-UV-05B	VT-UV-06	VT-LV-08		
実施年度		R5	R5	R5	R5	H31		
初期条件	圧力 (kPa)	400	400	400	400	400		
	温度 (°C)	160	160	160	160	140		
	He分圧 (kPa)	34	34	34	34	34		
	空気分圧(kPa)	100	100	100	100	100		
	蒸気分圧(kPa)	266	266	266	266	266		
	初世语人小能	蒸気・空気予混合	蒸気・空気予混合	蒸気・空気予混合	蒸気・空気予混合	蒸気・空気予混合		
	初期混合扒態	He成層内濃度 17%	He成層内濃度 17%	He成層内濃度 17%	He成層内濃度 17%	He成層内濃度 20%		
ベント	位置	EL6.29m	EL6.29m	EL6.29m	EL6.29m	EL2.75m		
	排気ライン	極低流量排気ライン	極低流量排気ライン	小流量排気ライン	小流量排気ライン	小流量排気ライン		
	(流量計)	(FE-273)	(FE-273)	(FE-033)	(FE-033)	(FE-033)		
	流量(m ³ /h)	9.6	9.6	124	124	124		
	特性値 (1/s)	5.3.E-05	5.3.E-05	6.9.E-04	6.9.E-04	6.9.E-04		
	サンプ	無	水位0.93m、飽和温度	無	水位0.93m、飽和温度	水位0.93m、飽和温度		
	時間シフト (s)	300	300	300	300	230		

表 3.1.5-1 実験条件



図 3.1.5-1 ベント実験の概念図(図中の〇内の数字は濃度計測点であるサンプリングポートを示す)



3.1.5.2. 実験結果

BWR 相当流量の実験

図 3.1.5-3 に圧力履歴を示す。サンプ水が無い条件 VT-UV-05B では、初期圧力 400 kPa から減圧し、およそ 2500 秒後に大気圧まで低下した。サンプ水が有る条件 VT-UV-06 で は、サンプ水の減圧沸騰により蒸気が発生するため圧力低下が緩慢となり、1 気圧まで低 下する時間は2倍程度増加した。図 3.1.5-4 に容器内の温度コンタを示す。サンプ水無しの 場合、ベントによる顕著な温度変化は見られない。サンプ水有りの場合は、圧力低下に伴 うサンプ水の温度低下(=飽和温度の低下)が見られ、最終的には 100 ℃程度まで低下し た。

図 3.1.5・5 に鉛直方向の気体濃度分布を示す。本年度の実験とともに、平成 31 年度に実施した条件 VT-LV-08(サンプ水有り・ベント高さ EL2.75 m)も示した。本年度の実験では、排出高さより下に位置したヘリウム成層界面が、ベント開始直後にベント高さまで上昇しており、ベント高さ付近のヘリウムが排出されたことが分かる。サンプ水が無い条件VT-UV-05B では、その後の分布に顕著な経時的変化は見られず、成層内の濃度を維持しながらヘリウムの排出が継続する結果となった。つまり気体の分布を維持したまま均等な成分比で排出が進んだ。一方 VT-UV-06 では、サンプ水の減圧沸騰に伴い容器全高さに亘って水蒸気濃度が顕著に増加し、ヘリウムや空気の濃度は低下した。これは、減圧沸騰により蒸気が継続的に供給されることにより、その他のガス種が水蒸気へ置換されたことを意味する。容器内が大気圧時点での成層内ヘリウム濃度を比較すると、VT-UV-06 の方が低くなっており、ヘリウム排出量が増えたことを示している。図 3.1.5・5 下図に示す通り、平成 31 年度の実験 VT-LV-08 では、成層界面位置が下部ベント高さまで低下した後、再び容器上部へと移動する様子が確認され、ヘリウムの排出が抑制されたが、本年度の実験 VT-UV-06 では成層が押し上げられる様子は見られなかった。平成 31 年度の実験ではベント位置がサンプに近いため、蒸気流が成層を押し上げる効果が顕著に出たと思われる。

次に、ベントによるヘリウムの排出量について検討する。図 3.1.5-6 はベント配管に取り 付けられた渦流量計の指示値である。ベント流量は試験体内圧力の低下に伴い流量が低下 する。VT-UV-05B の 2200 秒付近、及び VT-UV-06 の 5000 秒付近において階段状に 0 ま で低下するのは容器内圧力が大気圧に近づき、排出流量が低下して渦流量計の検出下限値 を下回ったためである。この時の容器内圧力は 110 kPa であった。図 3.1.5-7 はベントラ イン配管内で計測した気体の濃度である。図 3.1.5-1 に示す通り、ベントラインには流れ方 向に 4 箇所のサンプリングポートがあり、Port70, Port71, Port72, Port73 の順で容器から 離れる。Port70 は EL6.29 m の容器出口から下流約 12 m の位置である。Port70 から Port71 の距離は排気流量レンジに応じて若干異なり、極低流量排気ライン (VT-UV-03B, VT-UV-04B)の場合は約 7 m である。小流量排気ライン (VT-UV-05B, VT-UV-06)の場 合はこれよりも数 m 長い。Port71 から Port72 の距離は 6 m、Port72 から Port73 の距離 も6mである。VT-UV-06のPort73はサンプリングガス流量が振動しており、濃度値も顕 著に振動したため図から除いた。サンプ水が無い場合(VT-UV-05B)、ベント開始後 500 秒で定常になり、それ以降の顕著な経時的変化は無かった。一方サンプ水が有る場合 (VT-UV-06)では、容器内の水蒸気濃度増加に伴い、排気ガスの水蒸気濃度にも経時的 な増加が見られた。排気ガス中のヘリウム濃度は、サンプ水無しの条件と比べて数%程度 の若干の低下が見られた。図3.1.5-8はベントラインの流量と濃度から計算したヘリウム排 出流量である。ベント開始後 1000 秒まではサンプ水が無い場合の方が若干高くなり、そ の後ほぼ同じ値となる。サンプ水が無い VT-UV-05B は 2500 秒程度で1気圧になるため、 この時間でヘリウムの排出が停止するが、VT-UV-06 では、サンプ水からの蒸気供給によ り減圧速度が低下するため、ヘリウムの排出が長時間化する結果となった。ヘリウム排出 流量を時間積分した結果得られる累積排出量を図3.1.5-9に示す。同じ時刻で比べた場合、 サンプ水が無い VT-UV-05B の方が排出量は多いが、1 気圧になったタイミングで比較する とサンプ水が有る方が多いという結果になった。つまり、サンプ水の減圧沸騰により、よ り多くの水蒸気が排気ガスに入り込むことでヘリウムの排出流量は若干少なくなるが、ベ ント時間が長くなることで総排出量としては増加するということが示された。





は測定点位置)



有り、下:サンプ水有り・下部ベント[2])



下:サンプ水有り)



PWR 相当流量の実験

図 3.1.5-10 に圧力履歴を示す。BWR 相当流量の実験と比べ、ベント流量は 1 桁小さい ため、極めて緩やかな過渡変化となった。定性的には BWR 相当流量と同じく、サンプ水 の減圧沸騰により圧力低下速度が低下した。緩やかな過渡変化であることは図 3.1.5-11 に 示す温度コンタからも確認でき、サンプ水の有無で顕著な差は見られなかった。鉛直方向 の気体濃度分布を図 3.1.5-12 に示す。定性的な傾向は BWR 相当流量と同様であり、サン プ水が有る場合、水蒸気濃度は増加する一方、非凝縮性ガス濃度は低下した。減圧沸騰に よる蒸気生成速度が小さいため、蒸気の供給はあるものの、混合させる駆動力は弱く、濃 度分布はサンプ水の無い場合と同様にその形状を大きく変えることは無く推移した。特に、 空気濃度分布では、容器上部での濃度の変化幅が小さく、BWR 相当流量と比べて容器内 の混合が弱いことが示唆された。

図 3.1.5-13~図 3.1.5-16 に、ベント流量、配管内気体濃度、ヘリウム排出流量、累積へ リウム排出量を示す。定性的には BWR 相当流量と定性的に類似した結果であるが、配管 内の濃度に関しては、BWR 相当流量の結果に対してヘリウム濃度は増加し、水蒸気濃度 は低下した。また、下流に向かって水蒸気濃度は低下し、ヘリウム濃度は増加する傾向が 見られた。これは、低排気流量により配管内の凝縮効果が顕著に出たことによるものと考 えられる。累積ヘリウム排出量に関しては、8000 秒時点でサンプ水が無い場合の方が高い 値となった。流量計の検出限界により、実験終了時(250 kPa~300 kPa)における比較は 不可能であるが、BWR 相当流量の結果から類推すると、1 気圧までベントが行われた場合 は、サンプ有りの方がヘリウムの排出量は多くなると思われる。

3.1.5.3. 本節のまとめ

サンプ水の減圧沸騰がヘリウム移行挙動に与える影響を把握することを目的として、ベ ント高さ位置が比較的高い条件において、サンプ水の有無とベント流量をパラメータとし たベント実験を実施した。ベント高さ位置はヘリウム成層の内部に位置する。その結果、 サンプ水の減圧沸騰により、容器内雰囲気が水蒸気に置換される様子が見られた。ベント ガス内も高水蒸気濃度となるため、ヘリウム排出流量はサンプ水が無い場合と比べ一時低 下したが、排気時間が長時間となるため、ヘリウムの総排出量はサンプ水が有る場合の方 が大きいことが示された。また、減圧沸騰による蒸気流が成層を押し上げる効果は、サン プ水とベント配管の位置関係に影響されることが示された。流量を低下させた場合は、過 渡変化が緩やかになり、容器内の混合が弱くなることが示唆された。











図 3.1.5-13 PWR 相当流量のベント流量



図 3.1.5-14 PWR 相当流量のベントライン He・水蒸気濃度履歴(上:サンプ水無し、 下:サンプ水有り)



図 3.1.5-15 PWR 相当流量のベントライン He 流量



3.1.6. 蒸気凝縮駆動水素移行実験

近年、原子力発電所の安全性評価において、格納容器内の水素分布とその挙動解析は重要な研究領域として注目され、福島第一原発 3 号機における二段階の水素爆発の可能性が専門家グループによって議論されて以来[1]、事故時の水素ガスの局所的な蓄積や成層化を 正確に評価することの重要性が増している。TEPSYS による GOTHIC コードを用いた解 析では、格納容器上部のシールドプラグを介して水素がオペフロに漏洩し、その後 4 階に 水素が移行・蓄積した可能性が指摘されている[2]。GOTHICの結果(図3.1.6-1aに再掲) によると、4 階で水蒸気が凝縮したことより水素濃度が上昇し、4 階における混合ガスは Saphiro 線図の可燃領域に位置していることが示されている[2]。一方で、5 階では空気 (酸素)が不足しており、燃焼が起こり得ない状態が示されている。

本節では、TEPSYS による GOTHIC 解析を実験的に再現することを試みる。図 3.1.6-2 に試験の概要を示す。試験容器をバルクヘッドと称する隔壁で上下 3 か所に仕切り、これ を原子炉建屋の階層とみなし、最上部(最上階)に気体(水蒸気+ヘリウム)を注入しな がら、容器外側からの外面冷却により容器壁表面で水蒸気を凝縮させる。試験部容器の幾 何学的形状は実際の原子炉建屋と大きく異なり、スケーリング則も部分的にしか適用され ないため、本実験において厳密な事故の再現は不可能だが、ここでは、水凝縮駆動による 水素移行と蓄積の現象に焦点を当て、支配的な要因(凝縮量や移流拡散)と垂直方向の気 体濃度分布との関係を理解することを目的とする。実験のベースケースは TEPSYS の GOTHIC 解析の条件を参考とするが、現象理解という目的に即して、拡散から移流までの 幅広い条件を考慮する予定である。図 3.1.6-1b の Saphiro 線図に示されるように 4 階の水 素濃度は 5 階よりも高く、凝縮による局所的な水素の濃縮が示されており、このように、 水素(ヘリウム)が供給された位置より離れたところで蓄積が生じる現象やその条件につ いて検討する。

本実験に先立って、CFD(Computational Fluid Dynamics)を活用した予備的な解析 も実施した。この数値解析では、CIGMA 装置体系を対象に、凝縮によってヘリウムがど れほど蓄積するかを評価し、実験の境界条件の設計等の検討や現象理解に役立てられる。

62



図 3.1.6-2 CIGMA による蒸気凝縮駆動ヘリウム移行実験の概要

3.1.6.1. スケーリングの検討

文献[2]によると、福島第一原発3号機(以下1F3)における事故進展は約19時間に及び、格納容器(PCV)から建屋への気体供給流量は非常に小さい。実験では、スケーリングとして、建屋空間体積に対する供給気体の質量流量を実機解析の値に合わせることを試みたが、CIGMA装置の流量計測に制約があり(計測可能最低流量は水蒸気=4g/s、ヘリウム=0.2g/s)、実機相当の数倍から数十倍の設定が限界であった。文献[2]で示された解析の境界条件を時間平均して単純化し、その値と比較する形で、本実験の条件を表3.1.6-1に示す。ここでは、シールドプラグからリークする水蒸気と水素の流量比を文献[2]の解析と

同じ約 99:1 に設定し、この条件下で CIGMA 装置の流量計の最小計測レンジで可能となる 流量を設定した。その結果、実機解析の体積スケーリングの約 30 倍の流量となった。ここ で体積には気体が供給される空間(実機は5階オペフロ空間、CIGMA装置は最上階空間) を使用した。このような体積スケーリングは、実際の事故進展を加速した実験と位置付け ることができると考えられる。一方、気体の供給エンタルピー換算では、温度を実機解析 より低く設定することで約 1:6 程度に設定した。

質量流量のスケーリング						
Parameter	dim.	1F3 TEPSYS	CIGMA			
Volume	m ³	25982.2 (5th floor)	12.3 (upper region)			
Steam mass flowrate	g/s	2230	35			
Hydrogen mass flowrate	g/s	19.4	0.3			
Steam mass flowrate per unit volume	g/s/m ³	0.086	2.8	1:30		
Hydrogen mass flow rate per unit volume	g/s/m ³	0.0008	0.024	1:30		
エンタルピーのスケーリング						
Parameter	dim.	1F3 TEPSYS	CIGMA			
Inlet temperature	°C	475	120			
Steam specific enthalpy	kJ/kg	3436	2717			
Steam inlet enthalpy per unit volume	kW/m ³	0.3	1.9	1:6.3		

表 3.6.1-1 体積スケーリングの検討

3.1.6.2. 実験条件

図 3.1.6-3 と表 3.1.6-2 に実験条件を示す。試験容器を 3 層に分割する 2 つのバルクヘッ ドにはそれぞれに 9 つの孔があり、中央の孔を開口部として利用する。直径は 250mm で ある。試験容器の内径は 2.5m であり、断面積開口部比は 1:100 である。文献[2]の 1F3 を 対象とした実機解析ではこの開口比が不明だが、荷揚げハッチが開いていた場合は約 1:30、 閉まっていた場合で開口部を 3 つの階段だけとした場合は約 1:165 と計算される。図 3.1.6-3 に示すように、バルクヘッド B より上方はプール及び冷却ジャケットを用いて壁面の温 度境界条件を制御した。一方、バルクヘッド B の下方に位置する壁面には冷却ジャケット は存在せず、厚さ約 100mm の断熱材で覆われているため断熱境界と見なせるが、大気へ の放熱はある。 実験は 2 つのケース、CC-SJ-01 (ケース 1) と CC-SJ-02 (ケース 2) で構成されてい る。容器内の初期条件は大気圧の空気とし、注入気体は前節で検討した条件とした。注入 される水蒸気とヘリウムの質量分率は約 99:1 である。ケース 1 とケース 2 の違いは、壁面 温度を制御するための冷却水温度である。実機及び実機解析での建屋各階での冷却は、建 屋の壁や内部構造物の持つ熱容量と外気への放熱が考えられるが、定量的な値は不明であ る。文献[2]の解析条件から、壁と構造材のヒートシンクを粗く見積もることは可能だが、 構造材の情報は開示されておらず定量的な熱伝達量は不明であった。そこで、本実験では 壁面の熱伝達量を実験パラメータと見なし、本実験の大気圧条件では比較的水蒸気凝縮が 生じにくい高温の 90℃ (サブクール 10℃) と低温の 50℃に冷却水温度を設定した。実際 の事故状況では構造材の温度は蒸気による加熱と共に温度上昇することが考えられる。こ の境界壁の温度設定は気体を注入する前の初期条件として設定した。図 3.1.6-4 に試験容器 内の温度初期条件を境界壁温度共に示す。冷却ジャケットでの加熱により、試験容器上部 の大気圧空気は約 90℃と 50℃の均一温度に温められ、試験部下部は室温に漸近し、容器 中央部のバルクヘッド位置には温度境界が形成される。

以上で設定した実験の境界条件と初期条件の効果を検証するために事前に CFD 解析を 行った。序論で触れたように、CFD は GOTHIC 解析において見られた現象を CIGMA 装 置で再現できるかどうかを検証するために実施し、具体的には、原子炉建屋の 4 階

(CIGMA 装置の中間階) でヘリウムが蓄積する現象を捉えることができるかを検討する。 CFD 解析には OpenFOAM コードを用い、ソルバーに containmentFoam と乱流モデルと して URANS モデルを採用した。冷却領域の壁面境界条件は、固定温度(50℃または90℃) とした。試験容器下部の非冷却領域の境界条件は断熱条件である。凝縮モデルには、単相 の 'diffusion-layer' アプローチを採用し、乱流モデルには k- ω SST を用いた。総メッシ ユ数は 100 万セルで、最大セルサイズは 50mm である。Case1 と Case2 の 1000 秒、2000 秒、および 3000 秒におけるヘリウム濃度の解析結果を図 3.1.6-5 に、[2]の実機解析との比 較を図 3.1.6-6 に示す。Case1 及び Case2 共に最上階より下層でヘリウムの蓄積が観察さ れた。図 3.1.6-6 では、Case1 の結果が TEPSYS 解析を定性的に再現していることを確認 できる。

表 3.1.6-2 実験条件

	CC-SJ-01 (Case 1)	CC-SJ-02 (Case 2)	1F3 TEPSYS
初期圧力 (MPa)	0.1		0.1
バルクヘッドの開口率	1:100		1:30
射出温度 (℃)	120		~475
入口流量比(蒸気:H2)	99:1		99:1
蒸気質量流量(g/s)	35		~2230
ヘリウム質量流量 (g/s)	0.3		~19
注入時間 (s)	10,000		66,000
プール上限温度 (℃)	50	90	unknown
ジャケット中間温度(℃)	50	90	unknown
ジャケット温度を下げる(℃)	50	90	unknown



図 3.1.6-3 CIGMA 装置体系での凝縮による水素局所化に関する実験の概念図



図 3.1.6-4 実験開始時の壁温度およびガス温度条件





図 3.1.6-6 本 CFD 解析と GOTHIC による解析結果[2] との比較

3.1.6.3. 実験結果

最初に壁面での凝縮量について評価した。CIGMA 装置は図 3.1.6-3 で示される位置にガ ターと呼ばれる樋が壁面の周方向に沿って設置されており(設置位置はバルクヘッドの位 置と整合する)、壁面で凝縮した水はガターA、B、C で収集され、別途設けた容器に移送 され、その水位変化で凝縮量を計測できる。図 3.1.6-7 は Case1 および Case2 における凝 縮水量の変化を示し、図 3.1.6-8 は凝縮水量から求めた潜熱を示している。Case 1 (水温 50℃)ではほぼ全ての蒸気が容器の上半部で凝縮し、Case2 (水温 90℃)では上半部での 凝縮は少なく、蒸気とヘリウムの混合気体は容器の底部にまで移行する結果となった。最 下部では、初期室温の構造材の熱容量と自然放熱により凝縮が進行する。図 3.1.6-8 に示す ように、凝縮による除熱量(潜熱)の時間変化は小さくほぼ一定であった。




図 3.1.6-9 と図 3.16-10 に実験期間中のヘリウム濃度と空気濃度の鉛直方向分布の 2000 秒ごとの時間変化を示す。いずれのケースにおいても、供給されたヘリウムが大気開放さ れている容器の底部に向かって移動する様子が観察される。Case1 においては、中間階ま でに顕著な凝縮が生じ、その上部でヘリウムが蓄積し明確な成層が形成される。これに対 し Case2 では、ヘリウムがより下層にまで達しており、凝縮が少ない条件下で蒸気と共に ヘリウムが下層へと運ばれることが示される。図 3.1.6-9 では、ヘリウムが時間の経過とと もにどのように分布を変えていくかを視覚的に追跡できる。初期ヘリウム濃度は 0%均質 状態から始まり、実験が進行するにつれて、冷却され水蒸気凝縮が発生している部分でヘ リウム濃度が増加する様子が見られる。一方、図 3.1.6-10 の空気の挙動は、初期に 100% から始まり、空気より軽い蒸気とヘリウムの混合気体が容器上部に供給されることで密度 の重い空気は供給ガスと有意に混合することなく下部に掃気され、容器上部の空気は 10% 以下に低下していく。この挙動は、実験条件や環境因子がヘリウム及び空気の分布に及ぼ す影響を明確に示している。





図 3.1.6-11 に、高さ 9.3m、7.1m、0.9m における 100 秒ごとの混合ガス濃度を Shapiro 三元図上に示した。ヘリウムの濃度は換算せずにそのままの濃度を載せた。ヘリウムは可 燃性ガスではなく、水素と密度も違うため、この結果をもって燃焼の可能性を論じること はできないが、参考情報として提示する。本結果において、仮にヘリウムを水素だと見な せば、Case1の高さ 7.1m(中間領域)では、2000 秒と 4000 秒の時点で混合物の濃度が可 燃領域内に位置していることになる。一方、Case2 では、上部および中間領域で可燃領域 の外に位置しており、t=2000 秒で、底部領域においてガス混合物は可燃領域内に入る。



図 3.1.6-12 は、実験終了の 10,000 秒までの 2000 秒ごとの温度コンター図を示す。実験 条件に記載したように、初期状態(t = 0s)ではバルクヘッド B の上部の流体(空気)は 壁温度にほぼ等しく、Case1 では 50℃、Case2 では 90℃に設定されている。蒸気注入に より上部領域の温度が上昇し、その後、下部領域においても温度の上昇が伝播する。 Case1 では、温度上昇が上部と中間領域にのみで観察され、下部領域では温度上昇が見ら れない。これは、蒸気が主に上部と中間領域で凝縮されるため、下部領域に蒸気が運ばれ ないことを示唆している。Case2 では、上部および中間領域での凝縮が少なく、下部領域 においても温度上昇が観察される。つまり、Case2 では、注入ガスと境界壁の温度差が Case1 ほど大きくない場合に、容器全体で凝縮が発生していることが確認できる。



3.1.6.4. 本節のまとめ

CIGMA 装置における蒸気の供給と凝縮によるヘリウムの輸送と蓄積についての実験を 実施した。実験の境界条件は、文献[2]の TEPSYS による実機解析の条件を参考に、装置 の制約のもと体積スケーリングにより決定した。実験条件の有用性を確認するために実験 に先立って CFD 解析も実施した。その結果、注入気体は容器体積比で、実機解析の約 30 倍、エンタルピー換算で6倍の条件設定とした。一方、壁面冷却の境界条件は温度 90℃と 50℃を採用し、CC-SJ-01 (Case1) と CC-SJ-02 (Case2) として実施した。壁の冷却条 件によってヘリウムの蓄積に差異が生じ、強い冷却条件下では上層および中層でのヘリウ ムの蓄積が顕著になり、弱い冷却条件下では、ヘリウムは容器の最下層まで達することが 観察された。ヘリウムの蓄積は、供給される蒸気・ヘリウムの量、拡散の効果、そして冷 却のバランスによって決定されると考えられる。実験結果は、蒸気・ヘリウムが供給され る空間から離れた領域で、ヘリウムや空気の蓄積が生じる可能性があることを定性的に示 した。これらの観察は、格納容器内の事故時挙動の理解を深め、将来的な安全対策に向け た評価に寄与する重要な知見を提供するものである。

3.1.7. CIGMA 装置の追設

本年度は以下の2項目に関して、CIGMA装置の追設を実施した。

● 電源及び制御モニタの更新・熱交換器電源盤の塩害対策

CIGMA 装置のモニタに常時表示されていた異常警報について、原因究明と対策を実施 した。また、CIGMA 装置に付属している外部熱交換機の電源盤について塩害防止対策を 実施した。

● バルクヘッドの製作

3.1.6 章に示した実験を実施するため、バルクヘッドの追加製作を実施した。

3.2. 数値解析による格納容器内熱流動挙動の現象把握

本事業では、上述の大型模擬格納容器 CIGMA や複数の個別効果試験装置による実験的 研究[1-3]に加え、CFD 解析を用いて、モデルの改良及び有効性評価を実施してきた[2,4]。 また、実験計測ではとらえることができない熱流動挙動に関して、CFD 解析で得られた結 果の可視化や統計量から、現象を理解することも進めてきた。表 3.2-1 に、本事業に関連 する CFD 解析を用いた研究項目を現象ベースで整理する。表中の塗りつぶされていない箇 所は重要物理現象と関連する評価モデルの関連を表し、灰色で塗りつぶされた箇所は、本 事業での CFD 解析と CIGMA 実験の実績を示している。この整理から、水素移行、浮力噴 流、及び外面冷却に関連する現象に関して、本事業において一定の成果を創出してきた。 一方、現時点で不十分な CFD 解析評価として、トップヘッドフランジ過熱が挙げられる。 トップヘッドフランジ過熱に関しては、昨年度、流体-構造体熱連成解析のための入力デ ータ作成、試計算を行ったが、特に固体壁温度が実験結果と定量的に一致せず、熱が試験 容器内部に滞留していたことが課題となった。

以上より、本年度は、トップヘッドフランジ過熱に関しては、昨年度作成した入力デー タを元に熱連成解析ソルバの熱伝達境界条件調査及び解析検証を行った。

	乱流混合	浮力乱流	構造との 熱連成	相変化 (凝縮& 蒸発)	解析実績 @JAEA	CIGMA データ
ガスミキシン グ水素移行成	0	\bigcirc	_	_	0	0
層浸食						
浮力噴流	0	0	—	—	0	0
外面冷却	0	0	△ 実験壁 使 、動 を ば 、 動 能	○ 壁及びそ の近傍で の凝縮	0	0
トップヘッド フランジ過熱	_	- 衝 で 慣 性 た で は ない	0	△ 外面冷却 を伴う場 合、壁凝 縮が重要	×	0
スプレイ	★ 二相流状 態での混 合現象	ー スプレイ の慣性が 大きいた め	Δ	○ 壁・バル ク凝縮、 蒸発	Δ	0
解析・検証 @JAEA	0	0	Δ	△ 凝縮 △ 蒸発		

表 3.2-1 本事業における CFD 解析の実績と現状

白色 \bigcirc :重要、△:場合によっては重要、-:あまり重要ではない、★:特別 灰色 \bigcirc :実績多い、△:実施中もしくは実績少ない、 \times :実績なし

3.2.1. トップヘッドフランジ過熱実験に関する熱連成解析検証

3.2.1.1. 目的

シビアアクシデント時に原子炉一次系から噴出した高温蒸気により、格納容器壁が直接 加熱されることで、原子炉格納容器の閉じ込め機能が喪失する可能性がある。特に、格納 容器トップヘッドフランジでは、高温蒸気によりガスケットが脆化し、過温破損に至る可 能性が懸念される。現象の詳細を理解するため、昨年度、高温に加熱された蒸気注入によ り、CIGMA 試験容器のトップヘッドフランジを過熱させる実験(JT-SJ-19)及び CFD 解 析の入力データ作成を実施した。JT-SJ-19は、120 °C に加熱した試験容器中に温度 120 °C 以上の高温蒸気を噴入し、壁面も自然放熱での冷却のため、壁面では非凝縮の単相流条件 である。実験条件の中で最も CFD 解析との比較は容易であるため、これを解析対象として 選択した。本年度は、流体・固体熱連成解析で用いられている熱伝達境界条件の調査及び昨 年度作成した入力データを元に解析検証を実施した。

3.2.1.2. 熱連成解析ソルバの熱伝達境界条件調査

OpenFOAM に実装されている乱流モデル <u>Shear Stress Transport</u> (SST) *k*-ωモデル関 する熱伝達境界条件について、ソースコードの調査を行い、用いられているモデル式等に ついて整理した。また、熱伝達境界条件について文献や他の商用 CFD ソフトウェア (ANSYS Fluent 及び Siemens STAR-CCM+) についても調査を行い、モデルの比較を行 った。

3.2.1.2.1. OpenFOAM の熱伝達境界条件

流体・固体熱連成解析において重要となる自動算出した熱伝達係数を用いて壁面熱流束を 算出する境界条件を対象として調査を行った。OpenFOAMの流体・固体熱連成解析に対応 したソルバ chtMultiRegionFoamでは、流体・固体間の熱伝達境界条件として以下のものが 実装されている。

compressible::turbulentTemperatureRadCoupledMixed

前者はふく射を考慮しない場合、後者はふく射を考慮する場合に用いる。熱伝達係数は変 数 alphat によって定義され、これを解析結果及び導入仮定から自動算出するものとして以 下が実装されている。

$compressible \\ \vdots alphat Wall Function$

$compressible \\ \vdots alphat Jaya tille ke Wall Function$

alphatWallFunction: 境界条件での入力パラメータとして乱流 Prandtl 数 Pr_t を設定し、壁面に隣接するセルの物理量(渦粘性係数 v_t 、比熱 C_p)を用いて熱拡散率 α_t を算出し、これを基に壁面での熱流束qを算出する。すなわち、

$$\alpha_t = \frac{\nu_t}{Pr_t} = \frac{\lambda}{\rho C_p} \tag{3.2.1-1}$$

$$q = -\rho \mathcal{C}_p \alpha_t \frac{dT}{dy} \tag{3.2.1-2}$$

ここで、 λ は熱伝導率、 ρ は密度、dT/dyは温度勾配である。従って、熱伝達係数hは、

$$h = \frac{q}{dT} \tag{3.2.1-3}$$

alphaJayatillekeWallFunction: 壁関数を基に熱伝達係数を算出し、熱流束を算出する。使用する壁関数は標準壁関数であり、粘性底層 $(y^+ < y_T^+, y^+)$: 摩擦速度で規格化した壁からの無次元距離、 y_T^+ : 熱伝導底層の厚さ)に対しては、分子熱伝導のみを考慮して、

$$T^+ = Pry^+$$
 (3.2.1-4)

ここで、 T^+ は対流および伝熱部分の無次元温度、Prは分子 Prandtl 数である。対数則領域 ($y^+ > y_T^+$)では、

$$T^{+} = Pr_t \left[\frac{1}{\kappa} \ln(Ey^{+}) + P \right]$$
(3.2.1-5)

ここで、 Pr_t は乱流 Prandtl 数、 κ は von Karman constant (= 0.41)、Eは実験定数 (= 9.8)、Pは Jayatilleke[5]によって与えられた次式により、粘性底層と対数領域が交差する 速度を制御し、粘性底層の式と対数領域の式の交点で使用する式を切り替える。

$$P = 9.24 \left[\left(\frac{Pr}{Pr_t} \right)^{3/4} - 1 \right] \left(1 + 0.28 e^{-0.007 Pr/Pr_t} \right)$$
(3.2.1-6)

3.2.1.2.2. 商用 CFD ソフトウェアの熱伝達境界条件

前節の OpenFOAM に加え、代表的な商用 CFD ソフトウェアである ANSYS Fluent 及 び Siemens STAR-CCM+の熱伝達境界条件の調査も実施した。調査の結果、2 つのソフト ウェアでは同じ熱伝達境界条件が使用されていることが確認できた。使用されている熱伝 達境界条件は OpenFOAM と同じ標準壁関数及び以下の Kader[6]による壁関数である。 Kader[6]の壁関数は、壁法則を一般化し、壁近傍領域全体(粘性底層、遷移領域、及び対 数領域)に適用可能な単一の壁法則として定式化したものである。

$$T^{+} = e^{\Gamma} P r y^{+} + e^{1/\Gamma} P r_{t} \left[\frac{1}{\kappa} \ln(Ey^{+}) + P \right]$$
(3.2.1-7)

ここで、内挿関数Гは、

$$\Gamma = -\frac{0.01c(Pry^{+})^{4}}{1 + \frac{5}{c}Pr^{3}y^{+}}$$
(3.2.1-8)

$$c = e^{f-1} \tag{3.2.1-9}$$

ここで、*f*は壁面粗さを表すラフネス関数である。Fluent では、壁面粗さを考慮しないため、*f*=1 である。式 3.2.1-7 の右辺第一項、第二項は、それぞれ標準壁関数の粘性底層及び

対数領域の式である。図 3.2.1-1 に示すように、標準壁関数では、粘性底層の式と対数領域 の式の交点で使用する式を切り替えるのに対し、Kader[6]の壁関数では粘性底層から対数 領域に遷移する緩和層を滑らかに内挿している。緩和層は粘性底層から対数領域に遷移す る領域であり、その両方の特性が混在した状態になると考えられるため、Kader[6]の壁関 数の方が適切であるといえる。一方、粘性底層の 3 < y⁺ < 5 の範囲で 2 つの壁関数に差異 が生じており、標準壁関数の方が適切である。以上から、壁面境界において第一格子点が 緩和層に入ることがある場合には、Kader[6]の壁関数、粘性底層内にある場合には標準壁 関数を用いるのが適切であると考えられる。

SST $k-\omega$ モデルは低 Reynolds 数型の乱流モデルであり、計算格子については、第一格 子点は粘性底層内に入ることが重要となる。以上から、SST $k-\omega$ モデルに対する熱伝達境 界条件は標準壁関数を使用した。





3.2.1.3. 解析概要

3.2.1.3.1. 解析体系

図 3.2.1-2 にトップヘッドフランジ高温噴流実験の概略図、図 3.2.1-3 に解析で着目した 熱電対位置及び蒸気ノズル位置を示す。熱電対のシース径は 1.6 mm であり、図 3.2.1-3 に 示した位置のトップヘッドフランジ固体壁表面に先端 3 mm が溶接されている。図 3.2.1-4 は実験体系模擬した解析体系である。CIGMA 試験容器体系の上部にトップヘッドフラン ジに相当する固体領域を追加した。灰色で示す部分は流体領域であり、赤色で示す部分は 固体領域である。つまり、赤色で示す上部の蓋部分熱伝達の解析対象とすると共に壁内の 熱伝導計算も行うが、それ以外の容器壁は後述するように熱伝達相関式を与えてヒートシ ンクとして見なし、壁内熱伝導計算は行わない。実際のトップヘッドフランジには、上部 に 5 つの小フランジが設置されているが、再現するには非常に小さいため、形状影響は受 けにくいと判断し、これらを摸擬しなかった。また、試験容器内に設置された蒸気ノズル は、その形状を再現せず、図 3.2.1-5 に示すように、蒸気ノズル位置に孔径 41.2 mm と等 しい面積になる流入境界を内部境界面で作成した。

3.2.1.3.2. 解析ソルバ

解析では、OpenFOAM-8 に既に実装されている流体-固体熱連成解析用ソルバである chtMultiRegionFoamを用いて、共役熱伝達解析(<u>C</u>onjugate <u>H</u>eat <u>T</u>ransfer, CHT)を実 施した。密閉容器内の空気に蒸気噴流を噴入することから、流体-固体の熱連成解析機能に 加え、圧縮性流体、多成分ガスを扱うが、解析体系内の質量が変化する現象を計算する際 には、圧力波の伝播を考慮することになるため、計算が不安定になる。そのため、圧力波 の伝播は考慮しないようにソルバの修正を行った。離散化スキームは、速度、エネルギー は線形風上差分(二次精度風上差分)、化学種は線形補間(<u>Total Variation Diminishing</u> (TVD)制限)とした。

試験容器内の初期条件は、大気圧、120 ℃ の空気とした。容器に噴入する流体は蒸気、 質量流量は 0.07 kg/s の一定値とし、図 3.2.1-6 に示すように噴入する蒸気温度は実験値を 基に時系列データで設定した。流体(蒸気、空気)の物性値は、蒸気噴入による温度変化 が生じるため、温度依存性を考慮した値を用いる。図 3.2.1-7 及び 3.2.1-8 のように比熱を JANAF 熱物性値で与え、粘性係数を Sutherland の式で設定した。

図 3.2.1-4 の赤色で示した蓋部分以外の容器壁面には、外気温度 25 °C、水平上向き加熱 円板に対する以下の相関式[7]より算出される熱伝達係数 8.6 W/(m² K)から熱流束を算出す る境界条件を用いた。

$$Nu_m = \frac{h_m D}{\lambda} = 0.16 R a_D^{1/3} \quad \left(4 \times 10^7 < R a_D < 3 \times 10^{10}\right) \tag{3.2.1-10}$$

ここで、 Nu_m は円板の平均 Nusselt 数、 h_m は平均熱伝達率、Dは円板直径、 λ は熱伝導率、 Ra_D は円板直径にもとづく Rayleigh 数であり、

$$Ra_D = \frac{g\beta\Delta TD^3}{a\nu} \tag{3.2.1-11}$$

と定義される。ここで、gは重力加速度、 β は体膨張係数、 ΔT は物体表面温度と流体温度差、 aは熱拡散率、 ν は動粘性係数である。

このソルバの固体領域と流体領域の境界面(界面)には、Dirichlet–Neumann カップリ ングと呼ばれている最も一般的な手法が使用されている。すなわち、Neumann 境界条件 は境界上の法線方向勾配を規定し、Dirichlet 境界条件は境界上の値を規定したものであり、 その二つを組み合わせた境界条件である。図 3.2.1-9に示すように接触する流体と固体のセ ルを考える。Dirichlet-Neumann カップリングでは、温度と熱流束の連続性を満たすよう に、流体セルの界面温度 T_f 、固体セルの界面温度 T_s 、界面の温度 T_{int} の間に $T_f = T_s = T_{int}$ の 関係が成り立ち、流体側からの熱流束 q_f 、固体側からの熱流束 q_s の間に $q_f = q_s$ の関係が成 り立つ。すなわち、

$$\lambda_f \frac{dT_f}{dn} = -\lambda_s \frac{T_s}{dn} \tag{3.2.1-12}$$

$$\lambda_f \Delta_f \left(T_{cf} - T_f \right) = -\lambda_s \Delta_s \left(T_{cs} - T_s \right) \tag{3.2.1-13}$$

$$\lambda_f \Delta_f \left(T_{cf} - T_{int} \right) = -\lambda_s \Delta_s \left(T_{cs} - T_{int} \right) \tag{3.2.1-14}$$

ここで、 λ_f 、 λ_s は、それぞれ流体と固体の熱伝導率、 $\Delta_f = 1/\delta_f$ 、 $\Delta_s = 1/\delta_s$ であり、 δ_f 、 δ_s は、固体領域と流体領域それぞれのセル中心と界面間の距離、 T_{cf} 、 T_{cs} は、それぞれ流体セル、固体セルの中心温度である。OpenFOAMでは、固体壁温度は流体の Dirichlet 境界条件で決まり、流体熱流束は固体の Neumann 境界条件で決定される[8]。

固体(鉄、Fe)の物性値は、モル質量 55.8 g/mol、熱伝導率 16 W/(m K)、比熱 499 J/(kg K)、密度 7920 kg/m³とした。ガスケット接触部、外壁面では、熱抵抗が十分大きいと考えられることから、断熱境界条件を適用した。





図 3.2.1-3 (上) トップヘッドフランジ平面図(上部プール断面図)(中) ガスケット 部断面図(下) ガスケット部平面図(青丸は今回着目した熱電対、赤丸は過熱蒸気の) ズル位置)







図 3.2.1-7 水の熱物性値



図 3.2.1-8 空気の熱物性値



3.2.1.4. 解析検証

昨年度の解析では、実験結果に対し、固体壁の温度上昇は非常に小さく、計算初期の数 十秒程度から明確な差異が生じた。そこで、計算初期の固体壁温度変化に着目し、解析精 度に影響を及ぼす可能性のある以下の点について、実験結果との比較により、検証した。

- (1) 計算格子
- (2) 最大 Courant 数
- (3) 計測位置
- (4) 乱流モデル

(1) 計算格子

表 3.2.1-1 に検討した計算格子を示す。乱流モデルは SST $k-\omega$ モデルを用い(R4 年度は 標準 $k-\varepsilon$ モデル)、最大 Courant 数 maxCo = 0.95 として計算を行った。R4 年度は流体側 が約 146 万セル、固体側が約 14 万セルであったのに対し、本年度は流体・固体壁界面及び 蒸気噴入孔・固体壁間の解像度を高めた 3 種類の計算格子を作成した。Case 1 と Case 2 は 総セル数が流体側約 220 万セル、固体側は約 30 万セルであり、Case 3 は半径方向の解像 度を高め、流体側が約 295 万セル、固体側が約 40 万セルである。Case 1 と Case 2 は、界 面の格子高さは 0.2 mm ($y^+ = 0.03$ 、Case 1)、0.5 mm ($y^+ = 0.12$ 、Case 2) と異なる。 Case 1 の第一格子点は粘性底層領域にあるのに対し、Case 2 では、平均では粘性底層領域 内にあるが、一部緩和層に含まれる。2.5 s における固体壁近傍の速度、温度、固体壁温度、 及び蒸気濃度の解析結果を図 3.2.1-10 に示す。流体領域の速度、温度及び蒸気濃度につい ては、2 つの計算格子でほとんど差は見られないが、固体壁温度については、Case 1 にお いて、蒸気が衝突する付近でわずかに高温の分布が見られる。

図 3.2.1-11 に固体壁温度の時間変化を示す。赤色は TC1、青色は TC2、黒色は TC3 を 示し、実線は Case1、破線は Case 2 を用いた結果、及び一点鎖線は R4 年度の結果を示す。 実験の初期固体壁温度は 125 °C のため、実験結果はプロットしていない。局所的に解像度 を高めた本年度の結果は、昨年度より大幅に向上し、Case 1 の固体壁温度が最も高くなっ た。温度計算の精度を改善するためには Case 1 の格子解像度が必要と考える。しかしなが ら、流入境界の面積が実際のノズル径に対する面積と 20%の誤差が生じていたため、Case 3 では、誤差が 4%程度になるように半径方向の格子解像度を修正した。Case 3 は、計算 格子を乱流モデル検証用、本解析用として用いた。

(2) 最大 Courant 数

本解析では、自動時間刻みを使用しているため、時間刻み幅は、解析の安定性、そして 解析精度や効率にも関わる最大 Courant 数によって自動決定される。maxCo = 0.95 ($\Delta t \simeq 6.0e^{-5}$ s)及び 10 ($\Delta t \simeq 6.3e^{-4}$ s)における固体壁温度への影響に着目した。乱流 モデルは SST $k-\omega$ モデル、計算格子は Case 2 を用いた。2.5 s における固体壁近傍の速度、 温度、固体壁温度、及び蒸気濃度の解析結果を図 3.2.1-12 に示す。ほぼ max*Co* = 0.95 及 び 10 に差は見られなかった。

図 3.2.1-13 に固体壁温度の時間変化を示す。赤色は TC1、青色は TC2、黒色は TC3 を 示し、実線は max*Co* = 0.95、破線は max*Co* = 10 による結果を示す。図 3.2.1-11 と同様 に、実験の初期固体壁温度は 125 °C のため、実験結果はプロットしていない。最も温度が 高くなる TC1 では完全に一致しないが、全ての固体壁温度において max*Co* = 0.95 及び 10 にほぼ差異は見られない。また、1 日あたりの計算時間は、max*Co* = 0.95 では約 1 s、 max*Co* = 10 では約 15 s となる。すなわち、計算時間 1,000 秒に対して max*Co* = 0.95 で は約 1000 日、max*Co* = 10 では約 70 日となる。従って、本解析、乱流モデル検証の SST $k-\omega$ モデルでは、max*Co* = 10 を使用した。

(3) 計測位置

図 3.2.1-14 に乱流モデルは SST k-ωモデル、maxCo =10、計算格子は Case 3 を用いて 計算を行った際の固体壁温度及び固体壁近傍流体温度を示す。赤色実線は固体壁温度、赤 色破線は R4 年度の固体壁温度の計算結果、青色破線は固体界面から 0.1 mm 流体側(-0.1 mm)の流体温度、青色一点鎖線は固体界面から 0.8 mm 流体側(-0.8 mm)の流体温度、 白抜きの丸印は実験結果である。固体壁温度は昨年度に比べると数 ℃ 高くなっており、30 sの時点でTC1では、3 ℃ 程度の改善が見られた。しかし、TC1 及び2の実験結果に見ら れる 10 s 以降の温度の立ち上がりを確認できなかった。TC3 では、実験と計算のいずれも 初期温度からの変化はほぼなかった。これは、TC1 及び 2 の測定点はガスケット内側、 TC3 はガスケット外側であるためである。温度の立ち上がりは対流の影響によることが想 定されたため、測定点近くの流体領域の温度分布に着目した。図 3.2.1-15 に示すように、 新たな測定点は、固体界面から-0.1 mm、-0.8 mm の 2 点とした。-0.1 mm は、界面から 第一格子点までの距離 0.2 mm の中点であり、-0.8 mm は、トップヘッドフランジ表面に 設置された熱電対プローブの厚みを考慮し、プローブ中心からの半径である。図 3.2.1-14 において、-0.1 mm では、実験結果と同等かやや低く、-0.8 mm では、実験より高い温度 となった。また、温度は、固体領域では直線的に変化するのに対し、流体領域では実験結 果に近い結果が得られた。実験で使用した熱電対は、固体壁に埋め込まれているわけでは なく、シース先端が壁面に溶接されているため、計測している固体壁温度は流体温度の影 響を受けている可能性があり、今後評価方法の検討が必要である。

(4) 乱流モデル

SST k-ωモデル及び Large Eddy Simulation (LES) による壁面近傍での衝突噴流の影

響を予測する上で重要な乱流モデルの影響に着目した。SST $k-\omega$ モデルによる解析は(3)と 同様である。LES は、Wall-Adapting Local Eddy-viscosity(WALE)モデルを選定した。 SST $k-\omega$ モデルでは、(2)に示した検証結果から、maxCo = 10 としたが、LES では最大 Courant 数を大きくすることは適切ではないため、maxCo = 1 として計算を実施した。計 算格子は、SST $k-\omega$ モデル及び LES ともに Case 3 を用いた。図 3.2.1-16 に 2.5 s におけ る速度、温度、固体壁温度、及び蒸気濃度の解析結果を示す。固体壁付近で、各物理量に 揺らぎが生じており、平均的な分布となる SST $k-\omega$ モデルより非定常現象を再現している と考えられる。しかし、LES において、蒸気流入境界付近の計算格子解像度は十分ではな く、温度及び固体壁温度コンター図では、LES は SST $k-\omega$ モデルより噴流の温度分布が過 大評価された。

図 3.2.1-17 に固体及び固体壁近傍流体温度を示す。赤色は LES、青色は SST $k-\omega$ モデル、実線は固体壁温度、-0.1 mmの流体温度、一点鎖線は-0.8 mmの流体温度、白抜きの丸印は実験結果である。界面付近の y^+ は1程度であるため、LESによる流体温度は計測できたが、容器壁に隣接する TC2では、容器壁において、LESで必要とされる計算格子解像度に達しておらず、SST $k-\omega$ モデルは壁関数により安定した結果が得られた一方、LESによる流体温度は非常に不安定な結果となった。そのため、LESを本解析の解析対象から外した。また、10日程度で温度が変化し始める時間に到達せず、計算時間の観点からも本解析では適切でないと判断した。

	昨年度	Case 1	Case 2	Case 3
上部セル (図下部は 蒸気噴入位置高さ に相当)				
界面近傍セル				
総セル数	流体 : 約 146 万セル 固体 : 約 14 万セル	流体 : 約 222 万セル 固体 : 約 30 万セル		流体 : 約 295 万セル 固体 : 約 40 万セル ※半径方向の解像度改善
界面からの 第一格子点高さ	流体側:23 mm 固体側:11 mm	流体・固体側 : 0.2 mm	流体・固体側 : 0.5 mm	流体・固体側 : 0.2 mm
y+	最小 2.92、最大 386.46、 平均 86.98	最小 0.03、最大 5.48、 平均 1.28	最小 0.12、最大 12.73、 平均 3.22	最小 0.03、最大 5.48、 平均 1.28
使用した 検討項目・計算		計算格子	MaxCo、計算格子	乱流モデル、計測位置、 本計算

表 3.2.1-1 計算格子













図 3.2.1-15 固体壁近傍流体温度の解析データサンプリング位置





図 3.2.1-17 固体壁温度の時間変化(乱流モデルの影響)

3.2.1.5. 本解析

本解析では、乱流モデルは SST k-ωモデル、maxCo =10、計算格子は Case 3 を用いて (解析検証(3)と同様)、100 秒間の計算を行った。図 3.2.1-18 に容器内圧力の時間変化を 示す。本年度の CFD 解析結果は赤色実線、R4 年度の CFD 解析結果は青色破線、実験結 果は白抜きの丸印である。昨年度同様、実験結果と解析結果に大きな差は見られなかった。 ただし、解析結果の方が温度変化の傾きが大きく、時間経過とともに圧力差が生じる可能 性は示唆される。

図 3.2.1-19 に容器内温度の時間変化を示す。本年度の CFD 解析結果は赤色実線、R4 年 度の CFD 解析結果は青色破線、実験結果は自抜きの丸印である。実験・CFD 解析値は、 容器内で計測された温度を体積で重み付け平均した。従って、CFD 解析では積分値に実験 では計測されない蒸気注入温度が含まれているが、その範囲は非常に狭く、300 °C 以上の 高温部を除いても-0.5 °C 程度であり、ほぼ影響はなかった。100 s で実験との温度差は 30 °C であった。図 3.2.1-20 に実験、図 3.2.1-21 に解析の温度コンター図を示す。これらの結 果からも、CFD 解析の方が容器内温度は高温となり、著しい温度変化が確認できる。原因 として、CFD 解析では、トップヘッドフランジでの徐熱は考慮されているのに対し、試験 容器の壁面は熱伝達率h = 8.6 W/(m² K)であるため、熱が滞留したと考えられる。今後、 試験容器壁の熱伝導率を見直す必要がある。

図 3.2.1-22 から図 3.2.1-24、圧力、流速、蒸気濃度コンター図を示す。噴出された蒸気 が固体壁に衝突した後、壁面を流れ、容器の下側に広がっていることが確認できる。蒸気 濃度を見ると噴出後 20s後には EL 4000 mm 付近まで蒸気が広がっているが、その後、下 方には広がらず、EL > 4000 mm の範囲で蒸気濃度が増加した。温度についても同様の分 布となり、浮力の影響により、蒸気は試験容器の下方まで広がらない状態になっていると 考えられる。容器内圧力は密閉容器内に蒸気を噴出しているため、時間とともに増加した。

図 3.2.1-25 に固体壁温度コンター図を示す。蒸気は固体壁に衝突後、温度が上昇し始め、 時間とともに温度が上昇する領域が広がることが確認できる。

図 3.2.1-26 に固体壁温度及び固体壁近傍流体温度の時間変化を示す。固体壁温度の計測 位置は図 3.2.1-3、固体壁近傍流体温度の位置関係は図 3.2.1-14 に示した通りである。赤色 実線は固体壁温度、青色破線は固体界面から 0.1 mm 流体側(-0.1 mm)の流体温度、青色 一点鎖線は固体界面から 0.8 mm 流体側(-0.8 mm)の流体温度、白抜きの丸印は実験結果 である。TC1、TC2 において、実験では 5 秒付近から温度の立ち上がりが見られるが、解 析による固体壁温度は直線的な温度変化であり、100 s において、TC1 では約 50 °C、TC2 では約 40 °C の温度差が生じた。一方、TC1 及び TC2 の実験結果は、-0.1 mm の流体温度 とよく一致した。固体壁温度は 100 s まで 20 ℃ ほど直線的に変化するのに対し、流体領 域は温度が立ち上がり始めたところで大きく上昇し、その後温度上昇の傾きは小さくなっ た。このことから、実験の温度履歴は流体温度の影響を受けている可能性が高いと考えら れる。今後、固体壁温度の計測方法の見直しや評価方法の検討が必要である。

図 3.2.1-27 に 100 s における壁面熱流東コンター図を示す。平均熱流束は最大で $\bar{q} = 2.7e + 4 W/m^2$ であった。実験相関式からの試算は、適用条件を満たす式が存在しなかっ たため、近い条件のもので、参考までの結果を示す。

• Martin[10,11]
$$\mathcal{O}$$
式 $(2 \times 10^3 \le Re_D < 4 \times 10^5, 2.5 \le r/D \le 7.5, 2 \le H/D \le 12)$
$$\overline{Nu} = \frac{D}{1 - 1.1 D/r} F(Re_D) \qquad (3.2.1-15)$$

$$Vu = \frac{1}{r} \left[\frac{1}{1 + 0.1(H/D - 6)D/r} \right]^{F(Re_D)}$$
(3.2.1-15)

$$F(Re_D) = 2Re^{1/2} \left(1 + \frac{Re_D^{0.55}}{200} \right)^{3.5}$$
(3.2.1-16)

ここで、 \overline{Nu} は平均 Nusselt 数、Dはノズル径、rは平均 Nusselt 数を求める領域の半径、Hはノズル・衝突面間距離、 Re_D はノズル直径Dを代表長さ、ノズル出口速度 u_o を代表速度とした Reynolds 数である。蒸気温度 564 °C、圧力 0.135 MPa 下において、 $Re_D = 7.1 \times 10^4$ 、r/D = 2.4 (解析結果からr = 0.1 m と仮定)、H/D = 19.4 であり、Reynolds 数以外は適用範囲外である。 $\overline{Nu} = 1.41e+2$ となり、平均熱伝達率 $\overline{h} = 2.57e+2$ W/(m² K)、平均熱流束 $\overline{q} = 1.1e+5$ W/m² であった。

• Tawfek[12]
$$\mathcal{O}$$
式 $(3.4 \times 10^3 \le Re_D < 4.1 \times 10^4, \ 2 \le r/D \le 10, 6 \le H/D \le 58)$
 $\overline{Nu} = 0.453 Pr^{1/3} Re_D^{0.691} (H/d)^{-0.22} (r/D)^{-0.38}$ (3.2.1-17)

Tawfek[12]の式は Martin[10,11]の式とは対照的に、Reynolds 数以外は適用範囲である。 $\overline{Nu} = 3.78e+2 \ bar{var}{bar{var}{c}} = 6.89e+2 \ W/(m^2 \ K)$ 、平均熱流束 $\bar{q} = 2.96e+5 \ W/m^2$ であった。



図 3.2.1-19 容器内温度(空間平均)の時間変化














図 3.2.1-26 固体壁温度及び固体壁近傍流体温度の時間変化



図 3.2.1-27 100 s における壁面熱流束コンター図

3.2.1.6. 本節のまとめ

昨年度作成したトップヘッドフランジ過熱実験に関する実験(JT-SJ-19)の入力データ を元に熱連成解析の調査・検証を行った。熱伝達境界条件の調査により、OpenFOAM で は、標準壁関数が使用されており、粘性底層の式と対数領域の式の交点で使用する式を切 り替える一方、商用ソフトウェアでは、標準壁関数に加え、それらの式の間を滑らかに内 挿した壁関数も使用されていることが明らかになった。両者の差異から、壁面境界におい て第一格子点が緩和層に入ることがある場合には、Kader[6]の壁関数、粘性底層内にある 場合には標準壁関数を用いるのが適切であると結論づけた。解析検証では、計算初期の温 度変化に着目し、計算格子、最大 Courant 数、計測位置、及び乱流モデルについて、実験 結果との比較による検証を実施した。その結果、流体・固体界面の第一格子点の影響が最も 大きく、最大 Courant 数の影響はほとんど見られなかった。また、実験で使用した熱電対 は、純粋な固体壁温度を計測しておらず、流体温度の影響を受けている可能性が明らかと なった。来年度は、試験容器の壁面条件、固体壁温度の計測方法の見直しや評価方法の検 討を行いつつ、実験相関式との比較を念頭に、蒸気噴入ノズルをトップヘッドフランジに 近づけ、より噴入流量を減少させた解析を実施する予定である。

3.3. 壁面凝縮を伴う境界層内の速度・温度・濃度分布計測

3.3.1. 壁凝縮実験の目的

格納容器内において水蒸気凝縮を伴う多次元的な流れを評価する場合、凝縮モデルを実 装した CFD 解析が有効である。凝縮モデルの一つとして、壁面近傍の流体領域に極めて細 かい計算格子を用いて混合ガスの移流拡散方程式を解き、壁面近傍の濃度勾配から凝縮フ ラックスを計算するモデルがある。このモデルは熱伝達率や物質伝達率などの実験相関式 を用いることなく凝縮フラックスを精度良く評価することができるが、壁面での凝縮をモ デル化するだけでは境界層内の温度分布が再現できないことが先行研究で報告されている [1]。原因としては、壁面と離れた空間における混合気体中の水蒸気の凝縮(バルク凝縮) が考えられる。これは局所的に過飽和状態になった場合に生じ得る現象で、水蒸気凝縮時 の潜熱放出により境界層内の温度が上昇する。バルク凝縮モデルとしては、局所熱平衡仮 定を用いるものや、凝縮水滴のエネルギー変化も考慮するものがあり、モデル検証のため には境界層分布の詳細計測が必要であるが、凝縮壁面における温度分布や濃度分布の計測 は極めて不足している。また、バルク凝縮によって境界層内の温度や濃度が変化した場合 でも、熱・物質移動のアナロジー(HMTA)が成立するかを確認することは重要である。 そこで、凝縮を伴う冷却壁の境界層分布の詳細計測を可能とする風洞試験装置 WINCS を 用い、これまで未実施であった蒸気濃度分布や凝縮量の計測を通じ、バルク凝縮モデルの 検証データを得るとともに、HMTA に基づく凝縮熱伝達モデルの妥当性を検証した。

3.3.2. 実験条件

図 3.3・1 と図 3.3・2 に、装置概念図と試験部断面図を示す。試験部は流れ方向に 1.8 m、 スパン方向に 35 cm、壁垂直方向に 7 cm の扁平矩形型流路である。壁面のうち一面は冷却 水により壁越しに冷却することが可能であり、蒸気と空気の混合ガスは試験部に流入後、 冷却面上で水蒸気凝縮する。5 度~90 度の範囲で調整可能な装置傾斜角は 90 度とした。境 界層内の分布測定として、既存の LDV と熱電対によるデータに加え、露点計 (DPS: Dew Point Sensor) による露点計測も新たに実施した。熱電対と露点計に接続されたキャピラ リを一体とするプローブ (TC+DPS プローブ)を用い、キャピラリで吸引したガスを DPS に導いて露点計測を行い、露点に対応する蒸気分圧からモル濃度を評価するものであ る。プローブは試験部入口から 1.2 m の位置のスパン中心に位置し、壁面垂直方向にトラ バースすることで分布計測を実施した。また、流路出口に設置したガターを用い、冷却面 上で生じた凝縮水の量を計測することも新たに実施した。実験条件を表 3.3・1 に示す。入 口断面平均流速u_{inlet}と入口蒸気モル濃度Xs_{inlet}は供給ガス流量から計算した。T_∞は境界層 外側温度であり、Case 2 を除き飽和条件である。冷却壁表面温度の平均値T_wは、図 3.3・2 に示す固体壁内に埋め込まれた熱電対群を用いて評価した。Ri_Lは浮力と慣性力の比である リチャードソン数で、以下の式で定義した。

$$Ri_L = \frac{\rho_w - \rho_{inlet}}{\rho_{inlet}} \frac{gL}{u_{inlet}^2}.$$
(3.3-1)

 ρ , g, Lはそれぞれ気体密度、重力加速度、冷却面の主流方向長さであり、添え字w, inletは 冷却面と流路入口で評価することを示す。Case1~4 では Ri_L =1.0~23 とし、Case1 と Case5 では Ri_L 一定としながら Xs_{inlet} = 0.35~0.57とした。表 3.3·1 の赤枠で示す範囲が、 本年度実施した実験条件である。再現性に関しては、Case 1 について過年度のデータ[2]と 合わせた比較も実施し、図 3.3·3 に示すように良好な再現性を確認している。なお、本条 件における流れ方向の乱れは十分に低く、層流から乱流への遷移は生じていないことを確 認している。 計測した境界層データはバルク凝縮モデルを搭載した CFD による層流解析 と比較した。オープンソースコード OpenFOAM を用い、デフォルトのソルバ buoyantReactingFoam に凝縮モデルを実装した。バルク凝縮モデルは、局所熱平衡を仮 定するモデルを用いる[3]。このモデルでは、計算セル内が過飽和状態となった場合、過飽 和度から単位体積・単位時間当たりの凝縮量を評価し、支配方程式のソース項として用い る。

$$S_{fog} = \frac{\rho c_p (T_{sat} - T)}{h_{fg} \Delta t}.$$
(3.3-2)

 $c_p, h_{fg}, \Delta t, T$ は比熱、水の蒸発潜熱、時間刻み、温度である。飽和温度 T_{sat} は局所水蒸気濃度から算出した水蒸気分圧と蒸気曲線を用いて評価する。バルク凝縮の結果失われた水蒸気質量をシンク項 $-S_{fog}$ として質量保存の式に加え、凝縮によって放出される潜熱をソース項 $S_{fog}h_{fg}$ としてエネルギー式に加える。壁凝縮モデルは、以下のステファン速度を壁面垂直成分として指定することで、拡散による凝縮フラックスをモデル化する[4]。壁面接線方向は滑りなし条件とする。

$$u_{Stefan} = -\frac{D_w}{1 - Ys_w} \frac{\partial Ys}{\partial y}.$$
(3.3-3)

D, Ysはそれぞれ拡散係数と蒸気質量分率である。図 3.3-4 に用いた計算メッシュを示す。

HMTA に基づく既存の熱伝達モデルと比較するため、計測した凝縮量はサクション係数 [5]で補正したシャーウッド数に変換する。

$$\overline{Sh_{L,0}} = \frac{\overline{h_{m,0}L}}{\rho D}.$$
(3.3-4)

$$\overline{h_{m,0}} = \frac{\overline{\dot{m}''}}{ln(1+\overline{B_m})},\tag{3.3-5}$$

$$\overline{B_m} = \frac{\overline{Ys_w} - Ys_\infty}{1 - \overline{Ys_w}}.$$
(3.3-6)

 $\overline{m''}$ は冷却面上の平均凝縮フラックスであり、ガターで捕集した単位時間当たりの凝縮量を 冷却面積で除すことで得られる。 $\overline{Ys_w}$ は冷却面上の平均蒸気質量分率で、冷却壁面温度 $\overline{T_w}$ と熱平衡仮定を用いて評価した。この実験で得られる平均シャーウッド数 $\overline{Sh_{L,0}}$ を、局所シ ャーウッド数 $Sh_{x,0}$ に関する以下の 4 つの HMTA モデルと比較する。比較に当たっては、 主流方向の長さ $x = 0 \sim L$ で求まる局所値を長さ方向で平均した値を用いた。x = 0は冷却開 始点と定義する。

$$Sh_{x,0} = 0.332 Re_x^{\frac{1}{2}} Sc^{\frac{1}{3}},$$
 (3.3-7)

$$Sh_{x,0} = 0.502 \left(\frac{Sc}{Sc + Sc^{\frac{1}{2}} + 0.5}\right)^{\frac{1}{4}} Gr_x^{\frac{1}{4}} Sc^{\frac{1}{4}},$$
 (3.3-8)

$$Sh_{x,0} = 0.37 \frac{Re_x^{\frac{1}{2}}Sc^{\frac{1}{3}}}{\xi^{\frac{1}{8}}}, \ \xi = (1 + Ri_x^2)^{-1},$$
 (3.3-9)

$$Sh_{x,0} = 2Re_x^{\frac{1}{2}}Ri_x^{\frac{1}{2}} \left[-\frac{1}{3}\frac{\lambda_b}{\lambda_a} + \left\{ \left(\frac{1}{3}\frac{\lambda_b}{\lambda_a}\right)^2 + \frac{8}{3\lambda_a}\frac{Ri_x}{Sc} \right\}^{\frac{1}{2}} \right]^{-\frac{1}{2}},$$

$$\lambda_a = \frac{1}{6\lambda^2} \left(\frac{1}{20\lambda} - \frac{1}{30\lambda^2} + \frac{1}{140\lambda^3} - \frac{1}{504\lambda^4} \right),$$

$$\lambda_b = \frac{3}{10} - \frac{3}{10\lambda} + \frac{2}{15\lambda^2} - \frac{3}{140\lambda^3} + \frac{1}{180\lambda^4},$$

$$\lambda = Sc^{-\frac{1}{3}}.$$
(3.3-10)

 Re_x , Gr_x , Ri_x , Scは長さスケールを冷却開始点からの距離xとした局所レイノルズ数、局所 グラスホフ数、局所リチャードソン数、シュミット数である。いずれも壁面温度一定条件 を対象とする熱輸送の式を、HMTA に基づいて物質輸送の式に変換した。式(3.3-7)と式 (3.3-8)は、それぞれ強制対流と自然対流の式である[6]。式(3.3-9)と式(3.3-10)は混合対流 に関するモデル式であり、式(3.3-9)はRajuらが導出した式[7]、式(3.3-10)はKobusらが導 出した式[8]である。図 3.3-5 に示す通り、両者とも $Ri_x \to 0$ (強制対流)から $Ri_x \to \infty$ (自 然対流)まで、すべてのリチャードソン数で適用可能である。



図 3.3-2 試験部断面図

	Case 1	Case 2	Case 3	Case 4	Case 5
$u_{inlet}~({ m m/s})$	0.99	1.1	0.60	0.49	1.1
Xs _{inlet} (-)	0.35	0.12	0.35	0.36	0.57
T_{∞} (°C)	72	55	71	71	85
	(飽和)	(+5℃過熱)	(飽和)	(飽和)	(飽和)
$\overline{T_w}$ (°C)	27	37	23	14	38
$Ri_L(-)$	4.6	1.0	13	23	4.9
境界則計測	LDV, single TC, TC+DPS	LDV, TC+DPS	LDV, TC+DPS	LDV, TC+DPS	LDV, TC+DPS
凝縮量計測	✓ V	~	~	✓	~

表 3.3-1 実験条件



図 3.3-3 再現性確認試験(上図: LDV データ、下図:温度データ)



図 3.3-4 計算メッシュ



図 3.3-5 局所リチャードソン数に対する局所シャーウッド数

3.3.3. 実験結果

図 3.3-6 に境界層分布の測定値をプロットした。速度データの誤差棒は速度変動値の標 準偏差、温度と濃度の誤差棒は計測器に示される計測不確かさを示す。温度データとして、 熱電対で計測したガス温度と露点計で計測した露点をプロットし、濃度のグラフには局所 熱平衡仮定を用いてそれぞれの温度データで決まる飽和蒸気濃度を載せた。飽和条件であ る Case 1, Case 3, Case 4, Case 5 ではガス温度と露点はほぼ同じ値(すなわち湿度 100%) となる一方、過熱条件である Case 2 では露点に対してガス温度が高い値となることが確認 できる。図には CFD 解析結果もプロットしており、実線がバルク凝縮モデル(fog model) を用いた結果、破線がバルク凝縮モデルを使用しない場合の結果である。概して、バルク 凝縮を考慮した解析の方が実験結果とよく一致した。両モデル解析における大きな相違は 飽和条件の温度分布で、バルク凝縮を考慮した場合、境界層内の温度分布が 10 ℃程度増加 し、実験との一致が見られた。一方、Case 2 では境界層内で過熱状態となるためバルク凝 縮は生じず、バルク凝縮モデルの有無に依らず、温度分布の解析結果は熱電対測定値と一 致し、濃度分布の解析結果は露点から評価した実験データと一致した。蒸気濃度分布や速 度分布に対するバルク凝縮の影響は、温度分布に対する影響と比べて微小である。境界層 内の蒸気濃度分布は、バルク凝縮により僅かに低下したが、温度分布に対する影響と比べ ると微小であった。これは水蒸気の高い潜熱に基づく結果と考えられる。速度分布に関し ても、境界層内の温度が上昇することにより浮力による加速が緩和されるはずだが、その 効果は微小であった。

図 3.3・7 に、実験と CFD 解析(バルク凝縮モデルを考慮)で得られたシャーウッド数を、 HMTA に基づくモデルの予測値と比較した結果を示す。実験では、壁面上の液滴とともに、 気相中で生じた微小な水滴もガターで捕集している可能性が有る。実際、CFD で予測され たバルク凝縮を示すソース項 S_{fog} は、主に壁面から 2 mm 程度の範囲に分布している。3 mm のガターによる気相中微小液滴の捕集を模擬するため、CFD 解析の結果では、壁面と バルクで生じた凝縮量を足し合わせ、その値を冷却面で除したものを平均凝縮フラックス $\overline{n''}$ とし、式(3.3・4~6)でシャーウッド数を計算した。図から、強制対流を対象とする HMTA モデルでは、 Ri_L 数が高いほど(つまり浮力の効果が大きいほど)乖離が大きくな り、自然対流を対象とする HMTA モデルでは逆に Ri_L 数が低いほど(つまり慣性の効果が 大きいほど)乖離が大きくなる傾向が見られ、物理的知見と一致する結果である。一方、 混合対流に関する HMTA モデルの式(3.3・9, 10)では、すべての条件に対して良好な予測結 果となり、特に Kobus の式は良い線形性が見られた。実験結果から評価したシャーウッド 数は CFD 予測値と比較してやや低いが、原因としては、バルクで生じた凝縮液滴の全てを ガターで捕集しきれなかった可能性や、LDV 計測で用いた過熱窓により冷却面温度が局所 的に高くなった可能性等が考えられる。

3.3.4. 本節のまとめ

水蒸気壁凝縮における境界層内の分布計測や水蒸気凝縮量計測を通じ、CFD で用いられ るバルク凝縮モデルの検証データを得るとともに、HMTA に基づく凝縮熱伝達モデルの妥 当性を検証した。実験条件として幅広いリチャードソン数と水蒸気濃度をパラメータとし、 露点計による蒸気濃度分布計測や凝縮量からシャーウッド数を評価することを新たに実施 した。その結果、局所熱平衡を仮定するバルク凝縮モデルの妥当性を確認でき、更に混合 対流に関する熱伝達モデルの有効性も確認できた。





図 3.3-7 実験と CFD 解析で得られたシャーウッド数と HMTA モデル予測値との比較

4. 結言

本事業は、炉心損傷後の格納容器等での熱水力現象に着目し、実験を主体とした研究を 行うことにより、原子力規制庁による安全規制での判断等に役立つ技術的知見の整備、事 故解析の評価手法整備等に役立つ成果を得ることを目的とする。2章で示した事業計画に 従い、大型格納容器実験装置(CIGMA)による実験を網羅的に実施し、同実験結果に基 づく数値流体力学(CFD)コードの整備を実施した。また、解析手法開発の一環として、 壁面凝縮を伴う風洞試験装置WINCSを用いた実験を実施した。以下では結果についてまと める。

CIGMA 装置を用いた格納容器熱水力に関する実験では、トップヘッドフランジ加熱実 験、スプレイ実験、低熱伝達自然循環実験、蒸気注入を伴う外面冷却実験、ベント実験、 及び、1F3 号機建屋の事故推移を検証するための壁面凝縮駆動による水素移行実験を実施 した。

トップヘッドフランジ加熱実験では、高温の蒸気噴流による加熱に対し、上部プールへの注水による冷却効果に着目した実験を行った。その結果、注水タイミングを大幅に遅らせた場合でも注水後に急激な温度低下が生じたことで、ガスケットの最終的な温度に大きな差は認められなかった。一方、注水量を減らしてフランジが冠水しない条件では、実験終盤で飽和温度に対しガスケットは過熱状態となる。これらの実験により、トップヘッドフランジの温度に関し、過年度の結果と合わせて、蒸気流量やウェル水張りの影響が明らかになり、CFD 解析を行う上で有用なデータが取得できた。

スプレイ基礎実験では、スプレイ噴射される位置よりも上方にヘリウムの密度成層が存 在する場合に、スプレイの攪拌効果によって成層が浸食・混合されるかを確認する実験を 行った。これは、スプレイは格納容器内の攪拌効果が強いことで知られるが、実機の事故 時において格納容器頂部からスプレイ噴射されない状況を考慮した実験である。その結果、 容器体積に対してスプレイ流量を数分の1 に保存したスケーリング実験においても、有意 な成層の混合は見られず、スプレイの混合領域は噴射上部へ影響しないことが示された。 本実験は空気-ヘリウム雰囲気で実施され、蒸気のある場合の凝縮効果も興味深いところで ある。

低熱伝達自然循環実験では、昨年度の空気+ヘリウムの非凝縮体系に加えて、蒸気+空気 +ヘリウム3成分系の放熱による自然対流実験を実施した。実験結果は成層内で蒸気凝縮が 生じたことが示したが、成層内のヘリウム濃度は一定に保たれる一方、容器下部では時間 的にヘリウム濃度が増加し、80000 秒でほぼ一様となった。これは、水蒸気凝縮によるヘ リウムの濃縮効果と自然対流・拡散によるヘリウムの混合希釈効果が同程度であることを 示す結果である。 蒸気注入を伴う原子炉ウェル注水冷却実験では、ウェル注水による格納容器減圧・冷却 効果に対し、高濃度ヘリウム蓄積の伝熱阻害の影響を明確にすることを目的とし、昨年度 に実施した最もヘリウム蓄積が生じやすいと考えられる蒸気+ヘリウムの二成分系を加え て、初期に空気も混入させた 3 成分系の実験を実施した。その結果、空気成分により成層 密度が増加して成層の浸食が早まることで、ヘリウムの蓄積が緩和され、トップヘッドフ ランジを介した除熱量が増加する結果が得られた。

ベント実験では、サンプ水の減圧沸騰がヘリウム移行挙動に与える影響を調査した。過 年度においてベント高さ位置がサンプ水に近い条件で実験を行っていたが、今年度はベン ト取り出し口が比較的高い条件において、サンプ水の有無とベント流量をパラメータとし た実験を実施した。その結果、サンプ水の減圧沸騰により、容器内雰囲気が水蒸気に置換 され、ベントガス内も高水蒸気濃度となるため、ヘリウム排出流量はサンプ水が無い場合 と比べ一時低下したが、排気時間が長時間となるため、ヘリウムの総排出量はサンプ水が 有る場合の方が大きいことが示された。また、過年度実験で見られた減圧沸騰による蒸気 流が成層を押し上げる効果は見られず、サンプ水とベント配管の位置関係が排気ガスの濃 度に影響することが示された。流量を低下させた場合は、過渡変化が緩やかになり、容器 内の混合が弱くなることが示唆された。

蒸気凝縮駆動における水素移行実験では、1F3 の事故解析の条件をスケーリング則によ って設定した実験を行った。本実験においてはヘリウムの移行は、容器内への供給と拡散 及び冷却のバランスによって決定されると考えられる。本実験においても、壁の冷却条件 によってヘリウムの蓄積に差異が生じ、強い冷却条件下では上層および中層での層成が顕 著になり、弱い冷却条件下では、ヘリウムは容器の最下層まで達することが観察された。 この結果は、蒸気・ヘリウムが供給される空間から離れた領域で、ヘリウムや空気の蓄積 が生じる可能性があることを定性的に示した。

CFD 解析では、昨年度作成したトップヘッドフランジ過熱実験に関する実験(JT-SJ-19) の入力データを元に熱連成解析の調査・検証を行った。熱伝達境界条件の調査により、 OpenFOAM では、標準壁関数が使用されており、粘性底層の式と対数領域の式の交点で 使用する式を切り替える一方、商用ソフトウェアでは、標準壁関数に加え、それらの式の 間を滑らかに内挿した壁関数も使用されていることが明らかになった。両者の差異から、 壁面境界において第一格子点が緩和層に入ることがある場合には、Kader[6]の壁関数、粘 性底層内にある場合には標準壁関数を用いるのが適切であると結論づけた。解析検証では、 計算初期の温度変化に着目し、計算格子、最大 Courant 数、計測位置、及び乱流モデルに ついて、実験結果との比較による検証を実施した。その結果、流体・固体界面の第一格子点 の影響が最も大きく、最大 Courant 数の影響はほとんど見られなかった。また、実験で使 用した熱電対の測温点は計算格子よりも10倍程度大きく、計算結果の分解能を有していな いが、おおよその温度推移を再現できた。来年度は、試験容器の壁面条件、固体壁温度の 計測方法の見直しや評価方法の検討を行いつつ、実験相関式との比較を念頭に、蒸気噴入 ノズルをトップヘッドフランジに近づけ、より噴入流量を減少させた解析を実施する予定 である。

蒸気凝縮を伴う風洞実験では、水蒸気壁凝縮における境界層内の分布計測や水蒸気凝縮 量計測を通じ、CFDで用いられるバルク凝縮モデルの検証データを得るとともに、HMTA に基づく凝縮熱伝達モデルの妥当性を検証した。実験条件として幅広いリチャードソン数 と水蒸気濃度をパラメータとし、露点計による蒸気濃度分布計測や凝縮量からシャーウッ ド数を評価することを新たに実施した。その結果、局所熱平衡を仮定するバルク凝縮モデ ルの妥当性を確認でき、更に混合対流に関する熱伝達モデルの有効性も確認できた。

5. 本事業に関連する外部発表

令和5年度の本事業に関する外部発表を以下にまとめる。

雑誌等掲載論文

- Hirose, Y., et al., Simulation of a Jet Flow Rectified by a Grating-type Structure using Immersed Boundary Method, Progress in Nucl. Energy, 169 (2024) 105085.
- Soma, S., et al., Boundary layer measurements for validating CFD condensation model and analysis based on heat and mass transfer analogy in laminar flow condition, Nucl. Eng. Technol., 2024, https://doi.org/10.1016/j.net.2024.02.011.
- 3) Abe, S., et al., The Behavior of a Jet Passing through a Grid-type Obstacle: An Experimental Investigation, Annals of Nucl. Energy, 202 (2024) 110461.

口頭発表

- 石垣将宏他,大型格納容器実験装置における自然対流による成層浸食挙動のデータ同 化を用いた解析,第37回数値流体力学シンポジウム,2023年,2509-12-02.
- 2) 相馬秀他,実験装置 CIGMA を用いた格納容器外面冷却に関する実験的研究,日本原子 力学会 2024 年春の年会,近畿大学東大阪キャンパス,2K19.

6. 本事業で実施した国内外出張による情報収集及び情報発信

国外出張の概要

- CSARP(R5年6月): 2023年6月4-6日にかけて、米国NRCが主催する共同シビア アクシデントプログラム (CSARP: Cooperative Sever Accident Research Program) に参加し、JAEA で進めている格納容器熱水力に関する実験及び数値解析に現状を報 告すると共に、欧米及びアジア諸国のシビアアクシデント研究に係る最新情報を収集 した。JAEA からは、CIGMA 装置を用いた 3 つの実験(外面冷却によって駆動され る容器内の自然対流、高温浮力プリュームの混合現象、及び輻射伝熱)について物理 現象の特徴を実験及び CFD コード解析の結果に基づいて説明し、CIGMA 装置の特徴 や詳細な乱流モデルと集中定数系コードとの関連についての議論がなされた。CFD を 用いた類似研究としては、SSTC の Vorobyov 氏から"IVMR Heat Flux Estimations for VVER-1000 Reactor with MELCOR and ANSYS CFX Codes"と題する講演があ り、彼らも CFD による IVR の対流解析に LES モデルを採用し、集中定数系である MELCOR とのギャップを埋めるための検討がなされていた。CFD による 3 次元解析 は集中定数系コードの 1 次元解析では見落とされる可能性のある現象を補完する役目 が期待され、両者の相補的な関係は、現象を再現するためのモデル開発のみならず、 適用事例の確認や不確かさ解析等の検討が実用化において重要であることが会議の場 で認識された。
- THEMIS (R5年7月): OECD/NEA プロジェクト (THEMIS: THAI Experiments on Mitigation measures, and source term issues to support analysis and further Improvement of Severe accident management measures) の会合が対面形式で開か れ、プロジェクトの進捗報告と議論が行われた。CO や水蒸気等を含む雰囲気におけ る水素燃焼に対して5実験 (HD-47~HD-51) が実施され、ブラインドベンチマーク 解析の対象である HD-48 を除いた4実験の結果が報告された。また、注入ガス速度 (We 数)を試験パラメータとするプールスクラビング実験において、入口注入がガ スジェット条件の WH-33 に対するブラインドベンチマーク解析の結果が報告された。 H₂/CO 雰囲気下に IOx とエアロゾルが存在する場合の静的触媒式水素再結合器(PAR) の挙動に関して実施予定の総合実験の条件、手順や計測手法の詳細が報告された。
- IPRESCA (R5年7月):上記 THEMIS 会合に引き続き 2023 年7月 5-6 日にかけて、 エアロゾルとガスに対するプールスクラビング現象に関する理解と評価手法の高度化 を目的として IPRESCA に参加した。JAEA からは、気泡上昇領域における慣性移行 に利用できるスケーリング法則を提案し、関連する解析を報告した。発表を受けて、 本スケーリング則の適用範囲やその正当性についての議論がなされ、気泡上昇領域で

は慣性移行が支配的になる理由と共に応用可能性についての補足説明を行った。また、 本モデルでは単純な球形気泡を仮定しているが、実際の気泡ダイナミクスの影響につ いての質問もあり、気泡変形が DF に大きな影響を及ぼすことは自明だが、現行で広 く使われる SPARC90 等の評価モデルでも気泡変形の効果は考慮されておらず、モデ ルの精緻化については最先端の検討課題である。会議の最後に、IPRESCA プロジェ クト並びに講演のあったプールスクラビング研究全般について総合討論があり、実用 性を見据えたものになっていないと批判が展開された。効率的な研究推進やプールス クラビングへの貢献を見据えた研究活動を行うためには、集中定数系コードの感度解 析や不確かさ解析を事前に行い、モデルの優先度を検討する等の取り組みが必要であ るという認識が共有された。

参考文献

2節

- [1] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和2年度原子力発電施設等防災対策等
 委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,
 令和3年3月,(2021).
- [2] https://www.nsr.go.jp/data/000349564.pdf

3節

3.1.1節

- [1] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和3年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和4年3月,(2022).
- [2] 新規制基準適合性審査に関する事業者ヒアリング(女川2号炉(474)), 令和元年11月07日
- [3] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和4年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和5年3月,(2023).

3.1.2 節

- J. Malet, L. Blumenfeld, S. Arndt, M. Babic, A. Bentaib, F. Dabbene, P. Kostka, S. Mimouni, M. Movahed, S. Paci, Z. Parduba, J. Travis, E. Urbonavicius, 2011, Sprays in containment: Final results of the SARNET spray benchmark, Nuclear Engineering and Design, Volume 241, Issue 6, pp. 2162-2171.
- [2] E. Porcheron, P. Lemaitre, A. Nuboer, V. Rochas and J. Vendel, Experimental study of heat, mass and momentum transfers in a spray in the TOSQAN facility, pp. 425-439.
- [3] https://www.da.nra.go.jp/file/NR000005776/000055929.pdf
- [4] 原子力研究開発機構、 令和 3 年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビア アクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書、 令和4年3月.
- [5] Status Report on Hydrogen Management and Related Computer Codes, NEA/CSNI/R(2014)8.
- [6] C. Kaltenbach, E. Laurien, 2018, CFD simulation of spray cooling in the model containment THAI, Nuclear Engineering and Design, Volume 328, pp. 359-371.

3.1.3 節

[1] 高浜3号炉及び4号炉の審査会合における指摘事項の回答,平成26年2月27日

[2] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和4年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和5年3月,(2023).

3.1.4節

- [1] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,平成28年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,平成29年3月,(2017).
- [2] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和2年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和3年3月,(2021).
- [3] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和3年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和4年3月,(2022).
- [4] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和4年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和5年3月,(2023).
- [5] Thermohydraulic Safety Research Group, Containment InteGral effect Measurement Apparatus (CIGMA) System Description for the First Construction (Contract Research), JAEA-Technology 2021-9001, 2021.

3.1.5 節

- [1] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,平成30年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,平成 31年3月,(2019).
- [2] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,平成31年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和2年3月,(2020).
- [3] E. Porcheron, P. Lemaitre, A. Nuboer, Influence of sump on containment thermal hydraulics: synthesis of the TOSQAN tests, Journal of Nuclear Engineering and Radiation Science, 1, (4), (2015).
- [4] Status Report on Hydrogen Management and Related Computer Codes, NEA/CSNI/R(2014)8.

3.1.6節

[1] 原子力規制委員会,東京電力福島第一原子力発電所事故の調査・分析に係る中間取りまとめ-2019年9月から2021年3月までの検討-,2021年3月.

3.2節

- [1] S. Abe, A. Hamdani, M. Ishigaki, Y. Sibamoto, Experimental investigation of natural convection and gas mixing behaviors driven by outer surface cooling with and without density stratification consisting of an ai-helium gas mixture in a largescale enclosed vessel, Annals of Nuclear Energy, 166, 108791 (2022).
- [2] S. Abe, E. Studer, M. Ishigaki, Y. Sibamoto, T. Yonomoto, Density stratification breakup by a vertical jet: Experimental and numerical investigation on the effect of dynamic change of turbulent Schmidt number, Nuclear Engineering and Design, 368, 110785 (2020).
- [3] S. Soma, S. Abe, Y. Sibamoto, M. Ishigaki, Measurement of velocity and temperature profiles in boundary layer with steam condensation, in: Proceedings of the 19th International Topical Meeting on Nuclear Reactor Thermal Hydraulics (NURETH-19), March 6-11, 2022, on line (2022).
- [4] A. Hamdani, S. Abe, M. Ishigaki, Y. Sibamoto, T. Yonomoto, Unsteady natural convection in a cylindrical containment vessel (CIGMA) with external wall cooling: Numerical CFD simulation, Energies, 13(14), 3652 (2020).
- [5] C.L.V. Jayatilleke, The influence of Prandtl number and surface roughness on the resistance of the laminar sublayer to momentum and heat transfer, Progress in Heat and Mass Transfer, 1, 193–321 (1969).
- [6] B.A. Kader, Temperature and concentration profiles in fully turbulent boundary layers, International Journal of Heat and Mass Transfer, 24, 1541–1544 (1981).
- [7] 北村健三,木村文義,水平上向き加熱円板まわりに生じる自然対流の流動と伝熱,日本 機械学会論文集 (B 編), 73(735), 2303-2310 (2007).
- [8] F. Meng, J.W. Banks, W.D. Henshaw, D.W. Schwendeman, A stable and accurate partitioned algorithm for conjugate heat transfer, Journal of Computational Physics, 344, 51–85 (2017).
- [9] A. Hamdani, S. Abe, M. Ishigaki, Y. Sibamoto, T. Yonomoto, CFD analysis on stratification dissolution and breakup of the air-helium gas mixture by natural convection in a large-scale enclosed vessel, Progress in Nuclear Energy, 153, 104415 (2022).
- [10] H. Martin, Heat and Mass Transfer between Impinging Gas Jets and Solid Surfaces, Advanced in Heat Transfer, 13, 1-60 (1977).
- [11] 日本機械学会, 伝熱工学資料 改訂第5版, 2009.

[12]A.A. Tawfek, Heat transfer and pressure distributions of an impinging jet on a flat surface, Heat and Mass Transfer, 32, 49–54 (1996).

3.3節

- M. Ishigaki, S. Abe, Y. Shibamoto, T. Yonomoto, Numerical Simulation of Thermal Flow With Steam Condensation on Wall Using the Openfoam Code, in: Proc. CFD4NRS-5, 2014.
- [2] 日本原子力研究開発機構安全研究センター,令和3年度原子力施設等防災対策等委託費(軽水炉のシビアアクシデント時格納容器熱流動調査)事業に関する報告書,令和4年3月,(2022).
- [3] A. George, S. Kelm, X. Cheng, H.J. Allelein, Efficient CFD modelling of bulk condensation, fog transport and re-evaporation for application to containment scale, Nucl. Eng. Des. 401 (2023).
- [4] G. Vijaya Kumar, L.M.F. Cammiade, S. Kelm, K. Arul Prakash, E.M. Groß, H.J. Allelein, R. Kneer, W. Rohlfs, Implementation of a CFD model for wall condensation in the presence of non-condensable gas mixtures, Appl. Therm. Eng. 187 (2021) 116546.
- [5] M. Bucci, M. Sharabi, W. Ambrosini, N. Forgione, F. Oriolo, S. He, Prediction of transpiration effects on heat and mass transfer by different turbulence models, Nucl. Eng. Des. 238 (2008) 958–974.
- [6] 相原 利雄, 機械工学選書 伝熱工学, 裳華房, 2019
- [7] M.S. Raju, X.Q. Liu, C.K. Law, A formulation of combined forced and free convection past horizontal and vertical surfaces, Int. J. Heat Mass Transf. 27 (1984) 2215–2224.
- [8] C.J. Kobus, G.L. Wedekind, Modeling the local and average heat transfer coefficient for an isothermal vertical flat plate with assisting and opposing combined forced and natural convection, Int. J. Heat Mass Transf. 39 (1996) 2723– 2733.